# AIREACION Y SUPERFICIES POLIEDRICAS

## FELIPE IGNACIO ARREGUIN CORTES

## TESIS DOCTORAL

Presentada a la División de Estudios de Posgrado de la FACULTAD DE INGENIERIA de la

UNIVERSIDAD NACIONAL AUTONOMA DE MEXICO

como requisito para obtener el grado de

DOCTOR EN INGENIERIA (HIDRAULICA)

CIUDAD UNIVERSITARIA, D.F., SEPTIEMBRE DE 1985



Universidad Nacional Autónoma de México



UNAM – Dirección General de Bibliotecas Tesis Digitales Restricciones de uso

## DERECHOS RESERVADOS © PROHIBIDA SU REPRODUCCIÓN TOTAL O PARCIAL

Todo el material contenido en esta tesis esta protegido por la Ley Federal del Derecho de Autor (LFDA) de los Estados Unidos Mexicanos (México).

El uso de imágenes, fragmentos de videos, y demás material que sea objeto de protección de los derechos de autor, será exclusivamente para fines educativos e informativos y deberá citar la fuente donde la obtuvo mencionando el autor o autores. Cualquier uso distinto como el lucro, reproducción, edición o modificación, será perseguido y sancionado por el respectivo titular de los Derechos de Autor.



Ì

UNAM 85 9 1 ARR Ej. 2

## A mis padres Juan y Julia

## A mis hermanos Catalina, Isabel y Juan

# A mi esposa Luz Amalia de la Paz

# A mis hijos Felipe y Luz

· \_

.

AIREACION Y SUPERFICIES POLIEDRICAS

APROBADA POR EL COMITE DOCTORAL: ASESOR Presidente: DR GABRIEL ECHAVEZ ALDAPE muade DR GABRIEL ECHAVEZ ALDAPE Vocal: DR ROLANDO, SPRINGALL GALINDO Vocal: DR ENZO LEVI, LATTE Vocal: Jefe de la DEPFI M en I ATACA VAREZ ØSF Secrètario: DR JOSE DE JESUS ACOSTA FLORES Suplente: DR GABRIEL ECHAVEZ ALDAPE DR OCTAVIO RASCON CHAVEZ Suplente: DR GONZALO ALDONCIN GONZALEZ

Т	N	D	T	С	E
T	-14		*	0	~

	INDICE	· .	
		Pág	
1.	INTRODUCCION	1	
2.	AIREACION NATURAL	5	
	2.1 Antecedentes	5	
	2.1.1 Cavitación	6	
	2.1.2 Métodos de predicción	11	
	2.1.3 Protección contra daños debidos a cavitación	17.	
	2.1.4 Aireación natural	19	
	2.2 Modelo teórico. Región inferior	30	
	2.3 Mediciones en la instalación de alta velocidad	39	
	2.3.1 Instalación de alta velocidad	39	
	2.3.2 Equipo de medición	40	
	2.3.3 Mediciones	43	
	2.3.4 Resultados experimentales	43	
	2.4 Análisis de resultados	43	
	2.4.1 Región inferior	43	
	2.4.2 Zona en desarrollo. Flujo parcialmente aireado	46	
	2.4.3 Zona en desarrollo. Flujo totalmente	۰ ۱0	
	alleadu	49	į
	2.5 Método de análisis propuesto	52	
	2.6 Conclusiones y recomendaciones	53	
3.	AIREACION INDUCIDA	57	
	3.1 Antecedentes	57	
	3.1.1 Geometría de los aireadores	57	
	3.1.2 Mecanismo de la aireación	58	
	3.1.3 Demanda de aire	60	
	3.1.4 Inicio del funcionamiento de los aireadore	s 63	

	3.1.5 Espaciamiento de los aireadores	64
•	3.1.6 Incremento de tirantes	65
•	3.1.7 Impacto del chorro	66
	3.1.8 Fluctuaciones de presión provocados por los aireadores	. 67
	3.1.9 Desaireación "	67
	3.1.10 Incremento de la eficiencia de los aireadores	68
	3.1.11 Aireadores construidos	68
3.2	Influencia de la geometría del aireador sobre la longitud de la cavidad de aireación	71
	3.2.1 Descripción del modelo	· 71
,	3.2.2 Escalones	71
	3.2.3 Deflectores	72
3.3	Coeficientes de difusión. Aireación inducida	74
3.4	Mediciones	76
3.5	Análisis de resultados	77
3.6	Método propuesto	77
3.7	Ejemplos de aplicación	78
3.8	Conclusiones y recomendaciones	80
SUPE	RFICIES POLIEDRICAS •	82
4.1	Antecedentes	82
c.	4.1.1 Criterios de diseño de curvas verticales	82
,	4.1.2 Curvas cóncavas	83
	4.1.3 Curvas convexas	87
4.2	Criterio propuesto	92
	4.2.1 Modelo Teórico	93
·	4.2.2 Mediciones	100
	4.2.3 Análisis de resultados	106
	4.2.4 Consideraciones de diseño	111
4.3	Conclusiones y recomendaciones	112

۰ .		
5. REFERENCIAS	· · · · · ·	115
6. TABLAS		126
7. FIGURAS		166

# 8. INDICE ALFABETICO

268

•

#### 1. INTRODUCCION

Dentro de los fenómenos de flujos en dos fases, el de airea ción, inclusión del aire en el agua, es uno de los más complejos debido a la gran diferencia de densidades entre los dos fluidos.

Este fenómeno es común en estructuras y maquinarias hidráulicas, y es importante estimar el comportamiento de los fl<u>u</u> jos aireados en ellas, debido a que pueden tener efectos p<u>o</u> sitivos o negativos sobre las mismas. Ejemplos del primer caso son la inhibición de la cavitación la oxigenación o

la disipación de energía; efectos negativos pueden presentarse en las bombas, obras de toma o sifones. Así, en algu nas ocasiones se requerirá evitar el fenómeno y en otras aceptarlo, y aún más inducirlo cuando así convenga.

Conforme ha sido necesario incrementar la velocidad del flujo en las obras hidráulicas, se han registrado una serie deædaños con profundidades del orden de una vez el diámetro o ancho de plantilla, y longitudes de hasta tres veces dicha dimensión, ref 1. En la mayoría de los casos la erosión se debe a la cavitación.

En base a la experiencia adquirida en las obras dañadas, refs 2 y 3, se han hecho una serie de recomendaciones que pueden clasificarse en tres grupos: el diseño y la construcción adecuados, ref 3, el mejoramiento de la resistencia de las superficies expuestas a cavitación, ref 4, o la aireación de las obras, ref 5.

El diseño y la construcción adecuados, es decir aquellos que no producen daños por cavitación, casi siempre implican acabados que no se pueden llevar al cabo, debido a que se requieren rugosidades bajas que no existen en los materiales de construcción usuales; por lo que respecta al me-

joramiento de la resistencia de las superficies tampoco se ha logrado gran avance, pues por ejemplo cuando se usan r<u>e</u> sinas epóxicas existen problemas de adherencia, ref 6, otras veces los mismos agregados mejorados del concreto c<u>o</u> mo fibras o polvo de acero se convierten en focos de cavitación, ref 7, parece entonces que la aireación es la sol<u>u</u> ción más viable.

Sin embargo debe prestarse mucha atención al hecho de que la aireación, aún cuando inhibe la cavitación, puede tener una serie de efectos colaterales que podrían traducirse en aspectos negativos, basten dos ejemplos:

a) La velocidad de un flujo aireado puede ser mucho mayor que la del mismo gasto sin aire, así por ejemplo la velocidad de llegada de un flujo aireado aun tanque amortiguador puede incrementarse hasta un un 50% respecto a un flujo no aireado, y provocar que el tirante conjugado mayor del resalto hidráulico aumente hasta en un 20%, ref 8, esto implicaría elevar las paredes del tanque o mayores volúmenes de excavación.

b) Cuando se utilizan aireadores, la inclusión de aire,

así como la deflección del chorro, pueden incrementar el tirante del flujo hasta tres veces, lo cual puede provocar el ahogamiento del túnel o el derrame del agua, hacien do necesario un diámetro o bordo libre mayor, un ejemplo de este tipo de problemas, se presentó en la presa Bratsk, ref 3.

Los aireadores son las estructuras que se emplean para incluir el aire en el flujo, y las formas más comunes son el escalón, el deflector, la ranura y la combinación de ellas. En todos los casos las superficies por donde pasa el flujo son palas, esta situación invita a reflexionar sobre la ventaja de cambiar las curvas verticales tradicionales por secciones poligonales y extender el análisis no solo a cu<u>r</u> vas donde sea necesario colocar aireadores. Este criterio de diseño, llamado poliédrico, llevaría a la construcción de superficies planas en lugar de curvas.

En este trabajo se presentan los antecedentes, los resultados de la investigación realizada sobre los temas: airea ción natural, aireación inducida y superficies poliédricas.

#### 2. AIREACION NATURAL

La aireación natural ocurre en fenómenos como el resalto hidráulico, los flujos de alta velocidad, los vórtices, el rompimiento del oleaje, etc. En este capítulo se tratará de la aireación en flujos de alta velocidad en vertedores y obras de toma.

2.1 Antecedentes

Se llama aireación al fenómeno por medio del cual el aire es incluido en un fluido. En el caso particular de las obras hidráulicas este fenómeno interesa en los flujos de alta velocidad porque el aire puede inhibir la cavitación, que a su vez produce erosión en las superficies expuestas al flujo.

### 2.1.1 Cavitación

La cavitación es un fenómeno que consiste en la formación de cavidades llenas de vapor de agua dentro del flujo, es to sucede cuando se presentan presiones negativas iguales o menores que la presión de vaporización del fluido. Existe una clasificación de los niveles de cavitación, desde el inicio de la misma o cavitación incipiente, hasta la supercavitación que es la etapa en la que se forman

estelas huecas, ref 9.

Para el caso de obras de excedencia, es común aceptar que la cavitación se inicia cuando aparecen las primeras manchas blancas sobre la superficie expuesta a flujo de alta velocidad, ref 10.

Las condiciones de cavitación pueden expresarse por medio del número de Thoma:

$$\sigma = \frac{hp - hv}{V^2/2g}$$

(1)

đônde:

 $\sigma$ , índice de cavitación

hp, carga de presión

hv, carga de vaporización

V, velocidad del flujo

g, aceleración de la gravedad

Una vez que las cavidades se han formado, existe la posibilidad de que se separen burbujas llenas de vapor, que al pasar a una zona de mayor presión se condensan repenti

namente con reducciones de volumen de 100 a 1000 veces, si ello sucede cerca de una frontera rígida inducirá esfuerzos de hasta 10 000 kg/cm<sup>2</sup>, siendo esto el origen de los daños en las superficies expuestas a este fenómeno.

Uno de los primeros trabajos que reportan los daños producidos por cavitación se remonta a 1915, cuando Parsons y Cook realizan sus primeras investigaciones sobre daños en propelas de barcos; en 1917 Rayleigh calcula la energía del colapso de una burbuja de cavitación y dos años más tarde, Parsons y Cook proponen la teoría mecánica de la c<u>a</u> vitación ref 11.

En 1926 y 1932 Ackeret J, sugiere que la velocidad influye en la intensidad de la erosión y desecha la teoría de la corrosión, aceptando que los daños se producen por el colapso de las cavidades.

Boetcher H M introduce el concepto de superficie de fatiga o cavitación por fatiga en 1935 y encuentra una correlación entre daño y resistencia, en este mismo año Hunsaker fotografía las abolladuras producidas por el colapso de las burbujas y en 1936 Ackeret y Haller demuestran que el daño tiene orígenes mecánicos mediante el uso de ondas de percusión.

En 1937 Vater M propone el concepto de esfuerzos periódicos y en 1938 Mueller H sugiere umbrales de velocidad abajo de los cuales no se produce daño y los compara con el límite de fatiga.

La década de los 40's se inicia con el trabajo de Beeching quien en 1941 hace ensayes y logra dañar superficies metálicas mediante el colapso de burbujas de vapor; en 1947 Poulter sugiere que el líquido penetra a través de las gri<u>e</u> tas del material y empuja a este hacia afuera cuando está sujeto a altas presiones, en ese mismo año Wislicenus incrementa la temperatura mediante la compresión de las burbujas de vapor y logra fundir el material en ciertas zonas, ya en este mismo año se reportan daños en grandes extensi<u>o</u> nes de obras hidráulicas, ref 12.

En 1948 Knapp R T y Hollander estudian el comportamiento de una burbuja y encuentran resultados que concuerdan con los obtenidos por Rayleigh, en 1949 Petracchi propone la protección catódica contra la cavitación. Shalnev K K, ref 13, en 1951 estudia la cavitación atrás de irregularidades tomando en cuenta su altura, el espesor de la capa límite y el perfil de velocidad dentro de ella.

En 1955, surgen varios trabajos: Nechleba M, genera corrientes corrosivas debidas a un calentamiento local del metal, por medio de un incremento en la temperatura de las burbujas, Knapp, R T, ref 14, encuentra que la energía radiada por el colapso de una burbuja decrece en proporción inversa al incremento del radio, Guth, W, ref 15 fotografía por primera vez el choque de una onda radiada por el colapso de una burbuja, y Shalnev K K, ref 16, reporta que para una longitud de cavidad dada, la frecuencia es directamente proporcional a la velocidad.

Colgate, en 1959, estima la cavitación potencial para dos superficies de concreto rugosas, ref 17, en 1960 Marne R M ref 18, relaciona el número de ciclos requeridos para que se presenta el período de incubación de la cavitación, en este mismo año Holl, ref 19, analiza irregularidades aisl<u>a</u> das relacionando sus características **rem las de la c**apa l<u>í</u> mite.

En 1961 Govinda, ref 20, propone un método de predicción de daños por cavitación en base a un número adimensional de cavitación, en 1965 Inozemtsev, ref 21, propone usar superficies de alta resistencia para proteger superficies contra daños por cavitación, y Holl, ref 22, analiza como influyen las irregularidades producidas por la cimbra en la incepción de cavitación. En 1969, Echávez G, ref 23, e<u>s</u> tudia la erosión en el concreto causada por flujo de alta velocidad.

En 1971, refs 24 y 25, Echávez desarrolla un método para estimar la posibilidad de cavitación atras de irregularid<u>a</u> des y desalineamientos así como en superficies rugosas y Colgate, ref 26, hace los primeros estudios en modelo sobre aireadores; en 1975 Glenn L y King D, proponen controlar la cavitación por medio de aireación.

En 1976 aparecen tres trabajos de Echávez y Arreguín dos de ellos relativos a la resistencia de algunos materiales sujetos a cavitación refs 6 y 7 y uno sobre bibliografía referente al tema, ref 27, por otra parte Ball, ref 28,

trabaja sobre los índices de cavitación sin considerar la capa límite; en 1977 aparece una importante obra de Galperin, Oskolkov, Semenkov y Tsedrov, ref 3, la cual está enfocada específicamente al problema de cavitación en estructuras hidráulicas.

En 1980 Quintela, ref 29, revisa el comportamiento de una serie de aireadores construidos en diversas presas y en 1982 Falvey, ref 30, propone un método para predecir la cavitación.

En 1983 Kudriahov, Zharov, Rosanov, Nietkaliev y otros, ref 31, proponen valores críticos de cavitación para supe<u>r</u> ficies rugosas y examinan medidas para evitar la cavitación en vertedores y obras de toma, en este mismo año Prusza, Mantellini y Semenkov, ref 32, proponen una serie de medidas, básicamente aireación, para prevenir los daños por cavitación, paralelamente Schever, Schog y Stein ref 33, proponen resolver las ecuaciones de Rayleigh-Plesset para predecir zonas expuestas a cavitación.

Es también en 1983 cuando Fichtner ref 34, hace un análisis teórico del desarrollo de la cavitación así como de la energía disipada por el mismo fenómeno; Lesleighter ref 35, hace un estudio en modelo y prototipo para analizar daños por cavitación en obras de toma, y Sharma y Goel ref 36, abordan el mismo problema y sugieren soluciones como aire<u>a</u> ción o la modificación de las estructuras.

Falvey H, ref 37, presento en 1984 un resumen sobre cavita

ción en túneles vertedores, que incluye: tipos de estudios necesarios para examinar el problema, tipos de investigación, condiciones de similitud y efectos de escala. En una obra hidráulica puede presentarse erosión por cavitación ante cualquier cambio de dirección, atrás de un ob<u>s</u> táculo, o debido a la rugosidad de la superficie sobre la cual ocurre el flujo de alta velocidad. Este último caso puede ser el más crítico, debido a las grandes áreas que sería necesario proteger si se quieren evitar perjuicios, además debe tenerse en cuenta que una vez que el daño se inicia, él mismo sirve de obstáculo para acelerar el proc<u>e</u> so de erosión.

#### 2.1.2 Métodos de Predicción

Para efectos de diseño o revisión de obras ya construidas es necesario contar con métodos de predicción que permitan saber, si la obra es susceptible a daños por cavitación. Existen varios métodos para predecir posibilidades de cavi tación en irregularidades aisladas como los de Shalnev, ref 13, Holl, ref 22, Ball, ref 28, Echávez, refs 24, 25 y 10, Govinda, ref 20 y Rosanov, ref 38, entre otros, sin em bargo para efectos prácticos es más común tratar de predecir en qué zonas hay posibilidad de erosión por cavitación debida a superficies rugosas, a continuación se presentan en orden cronológico de aparición los métodos de Colgate, ref 17, Echávez, ref 10 y Falvey, ref 30.

Donald Colgate realizó pruebas de laboratorio sobre dos probetas tomadas de la presa Davis, considerando la ley de distribución de velocidades propuesta por Prandtl:

$$\frac{V}{\sqrt{\tau_o/\rho}} = 5.75 \ \log \frac{y}{K} + 8.5$$
 (2)

donde:

- V velocidad a una distancia Y de la plantilla
- το esfuerzo cortante
  - ρ densidad ·
- K rugosidad relativa

Además se puede definir a la velocidad cortante  $V_*$ , como:

$$V * = \sqrt{\frac{\tau \circ}{\rho}}$$
 (3)

Los valores de la velocidad al cortante se midieron directamente sobre los moldes de concreto, los cuales tenían sa lientes máximas de 3/4" (especimen No 2) y 1/4" (especimen No 3). Para efectos de diseño se puede emplear la fig 1, de la cual puede obtenerse la velocidad media que producirá cavitación incipiente a partir de la carga de presión. Por su parte Echávez G, ref 10, propuso como método valuar el índice local de cavitación,  ${}^{\sigma}K$ , para una superficie sujeta a ciertas condiciones hidráulicas, y compararlo con el índice de cavitación local incipiente,  ${}^{\sigma}K_{i}$ , obtenido en laboratorio para situaciones similares, si  ${}^{\sigma}K_{i} > {}^{\sigma}K$ , existe la posibilidad de cavitación.

En el caso de superficies rugosas el índice de cavitación

local  ${}^{\sigma}K$ , según el mismo autor puede calcularse con la ecuación:

$$\sigma_{K} = \frac{hp - hv}{V_{K}^{2}}$$

(4)

(6)

donde:

K rugosidad equivalente de Nikuradse

de la superficie

 $V_K$  es la velocidad del flujo a una  $\sim$ 

distancia K de la superficie

Las demás variables ya han sido definidas. La velocidad  $V_K$  a su vez puede calcularse con la fórmula:

$$\frac{V_{K}}{\sqrt{2gh}} = \frac{1.68}{0.33 + \log \frac{x}{K}}$$
(5)

donde:

h caída certical, medida desde la superficie libre del vaso a la superficie del escurr<u>i</u> miento

x distancia de la cresta del cimacio al punto de análisis

Es importante hacer notar que Echávez sugiere hacer correc ciones por curvatura al índice local de cavitación en el piso  ${}^{\sigma}K_{p}$ , considerando como piso a una sección transversal para un ángulo con respecto a la vertical de  $\frac{1}{2}$  40° y con vértice en el centro de la sección, como se indica a cont<u>i</u> nuación:

$$\sigma K_p = 0.76 \sigma K$$

donde:

 ${}^{\sigma}K_p$  índice de cavitación local en el piso para curvas verticales cóncavas

El método de Falvey, ref 32, sirve para predecir daños por cavitación en túneles vertedores. A partir de datos de varias presas que han sido dañadas por cavitación (Flaming George, Blue Mesa, Yellowtail, Glenn Canyon y Hoover) se elaboró la gráfica de la fig 2, en la cual se relaciona el tiempo de operación, el índice de cavitación y la posibil<u>i</u> dad de daño, definiendo este de la siguiente manera: daño incipiente es aquel en que aparecen pequeñas oquedades visibles solo mediante inspección cuidadosa, daños mayores que son aquellos que tienen oquedades de profundidad mayor de 1.0 m y daños menores con oquedades entre los dos casos anteriores.

Por otra parte tomando datos de Colgate y Jin, Falvey elaboró la gráfica de la fig 3, la cual permite calcular el chaflán o talud requerido en cada caso para evitar cavitación. Así, el método consiste en determinar si para un tiem po acumulado de operación, existe riesgo de daño y con el índice de cavitación correspondiente seleccionar el chaflán adecuado.

Con objeto de hacer una comparación entre los tres métodos, se aplicaron a un caso particular: el de la Planta Hidroeléctrica El Infiernillo, fig 4, de la cual se tienen mediciones más o menos precisas que pueden servir de parámetro de comparación.

Los métodos de Echávez y de Falvey requieren que la carga de presión se corrija por la curvatura del codo del túnel y así se hizo, además con el criterio de Echávez se calcularon los índices de cavitación para el piso del túnel. Se aceptó una rugosidad de K = 5 mm para el fondo del túnel de acuerdo a observaciones. hechas por Echávez en la obra. Para aplicar el método de Colgate se tomó K = 6 mm, pues las curvas obtenidas por él se refieren a 6 mm y 19 mm ún<u>i</u> camente (no se intentó interpolar porque se creyó suficie<u>n</u> te el valor de 6 mm para efectos de comparación).

En la tabla 1, se presentan los datos del problema y los resultados obtenidos, de acuerdo con estos se tienen las siguientes conclusiones:

a) El método de Echávez indica que los riesgos de cavitación existen desde la estación 180 m (final del codo) hacia aguas abajo. Compárese la columna 6 con el índice de cavitación incipiente que para K = 5 mm vale  ${}^{\sigma}K_{i} = 1.5$ .

b) Por otro lado de acuerdo al método de Colgate el riesgo de cavitación existe desde la estación x = 60 m. Efectivamente, comparando las columnas 7 y 8, puede observarse que a partir de la estación antes menciónada la velocidad en la obra es igual o mayor que la marcada por Colgate como límite para que no se presente cavitación.

c) De acuerdo al método de Falvey, columna 9, en la estación  $\ddot{x} = 20$  m, R/H = 28, sería necesario dar un talud 28:1a las rugosidades, es decir a cada rugosidad aislada de

5 mm, debería asociarse una distancia horizontal aguas arriba de 140 mm, a partir de la cual debe iniciarse el t<u>a</u> lud correspondiente, en la situación más crítica (estaciones 200 m y 220 m), esta distancia sería de 2050 mm, es d<u>e</u> cir se requiere un acabado totalmente liso, en otras palabras toda la obra es susceptible a cavitación.

d) Si se comparan los tres resultados con los daños registrados en el túnel vertedor de 1963 a 1975, fig 5, se puede observar que el mejor método es el de Echávez.

Sin embargo aún cuando la comparación con los daños medidos no se hubiera hecho, se pueden anotar las siguientes consideraciones:

El método de Colgate esta basado en mediciones de laborato rio, obviamente los resultados están influenciados por las instalaciones, sus resultados están restringidos a dos casos solamente, y no considera el efecto de la capa límite. El método de Falvey aunque se desarrolló en base a result<u>a</u> dos de prototipo, falla porque no se pueden obtener criterios para superficies rugosas a partir de datos de rugosidades aisladas.

Por lo tanto el mejor método es el de Echávez, que sí toma en cuenta la influencia de la capa límite y además tiene características universales de aplicación.

2.1.3 Protección contra daños debidos a cavitación

La mejor protección contra los daños por cavitación es el buen diseño y una adecuada construcción de la obra. Sin embargo como ya se indicó anteriormente, muchas veces al diseñar contra cavitación se llega a la proposición de acabados imposibles de realizar en la práctica, además el problema de los daños por cavitación puede presentarse en obras ya construidas, y en este caso también existen dos alternativas, proteger las superficies afectadas increme<u>n</u> tando su resistencia o tomar medidas que inhiban el fenómeno de cavitación.

En cuanto al incremento de la resistencia de las superficies, puede decirse que básicamente se han usado concretos mejorados o recubrimientos epóxicos para proteger superficies expuestas a cavitación, pueden consultarse los trabajos de Colgate ref 17, los del USBR, refs 39 y 40, el de Nowotny ref 41, entre otros, aquí se citarán solamente para mostrar algunos resultados, los obtenidos por Inozemtsev, ref 21 y los de Echávez-Arreguín, refs 6 y 7. Inozemtsev en una revisión bibliográfica llegó a las siguientes conclusiones:

a) La resistencia a la erosión por cavitación del concreto se incrementa con la reducción de la relación agua-cemento, con el incremento de la resistencia a la compresión y a la tensión, con el vibrado del concreto o usando polvo de acero en la mezcla.

- 17

b) las recomendaciones sobre el tamaño máximo de los agregados del concreto son muy variables, Grunw, ref 42, recomienda 5 mm, Govinda R, ref 43, 20 mm y Ginzburg T, ref 44,
60 mm; se considera además que el mejor agregado para estos casos es el granito.

ļ

c) Se puede proteger la superficie de concreto por medio de láminas de hule, sin embargo no existe forma de lograr buena adherencia entre las dos superficies, los recubrimientos se han hecho en base a pinturas que incrementan la vida del concreto de 3 a 20 veces, y su resistencia es de 10 à 20 veces menor que la de las láminas de acero.

d) La resistencia del concreto plástico hecho a base de r<u>e</u> sinas epóxicas y sin agregados, o con agregados de acero, es de 1.8 a 2.0 veces menor que la del acero al carbono, mientras que el concreto hecho a base de resinas de cloruro de polivilino, PVC, fué 1.5 veces más resistente que el acero dulce.

Los resultados experimentales de este mismo autor lo llev<u>a</u> ron a las siguientes conclusiones:

a) La resistencia del concreto a erosión por cavitación se incrementa de 5 a 20 veces si se tiene una adecuada selección de materiales y el proceso constructivo es bueno.

b) Los concretos plásticos tienen de 10 a 100 veces la resistencia de concretos normales.

Por su parte Echávez-Arreguín, refs 6 y 7, hicieron ensayes en un canal de alta velocidad, 30-40 m/s, con recubri-

mientos epóxicos y con concretos especiales. En las figs 6 y 7 se presentan los resultados más importantes.

### 2.1.4 Aireación natural

El proceso de atrapamiento de aire por los flujos de alta velocidad; se ha tratado de explicar mediante dos teorías: la de las estrías longitudinales, ref 45 y la del desarr<u>o</u> llo de la capa límite, ref 46.

En 1959 Enzo Levi, ref 45, observó en un modelo a escala 1:75, del vertedor de la presa Peñitas, que el chorro la<u>n</u> zado por la cubeta se rompía en 22 crestas aisladas y separadas regularmente. Después de varias pruebas se pudo demostrar que las estrías eran vórtices longitudinales d<u>e</u> bido a las propiedades de estabilidad, reducción de la componente longitudinal de velocidad, succión de partículas sólidas que vienen de aguas arriba y expulsión de aqu<u>e</u> llas que tratan de penetrar de lado.

En 1960 ref 47, el mismo investigador observó que en el vertedor de la presa Miguel Hidalgo en Sinaloa, el cual descargaba 3000 m<sup>3</sup>/s, ocurría el mismo fenómeno, presentá<u>n</u> dose además la ruptura de vórtices, hecho que puede ser r<u>e</u> lacionado con el "agua blanca".

En conclusión, el autor afirma que "...la ruptura de los vórtices longitudinales es un factor esencial en el fenómeno de agua blanca, en cuanto ésta no solo provocaría una gran agitación sino también una muy fuerte mezcla de aire..."

Aunque la teoría parece tener una base cualitativa bastan te sólida, no ha logrado un desarrollo cuantitativo, sin embargo una ventaja es que combinada con la teoría del de sarrollo de la capa límite podría proporcionar un modelo cuantitativo-cualitativo que diera una idea más completa del fenómeno.

La teoría del desarrollo de la capa límite consiste básicamente en comparar el espesor de la capa límite con el tirante del flujo, cuando estos sean iguales la capa lími te habrá alcanzado la superficie libre del agua y se iniciará la aireación, cabe hacer notar que algunos autores sugieren que la energía de la turbulencia debe ser mayor que la de la tensión superficial del fluido para que el fenómeno suceda, el punto de intersección se llama punto crítico. Los primeros métodos para ubicar este punto fueron desarrollados por Lane en 1939, ref 48, Hickox en 1945, ref 49 y Halbronn en 1952, ref 50,

Los métodos de Bauer propuestos en 1954, ref 51, Campbell, ref 53, Halbron, refs 50 y 52 y Sharma ref 54, sirven para calcular el espesor de la capa límite en vertedores de concreto.

Keller R y Rastogi A, ref 55, elaboraron una carta para predecir la distancia a la que se presenta el punto crít<u>i</u> co a partir de la cresta, en función del gasto, la pendie<u>n</u> te del vertedor y la rugosidad, mediante la solución num<u>é</u> rica de las ecuaciones de Navier-Stokes y del análisis dimensional de las variables del problema. Estas cartas,

son aplicables solo a vertedores diseñados con el criterio del U S Army Corps of Engineers en su Waterways Experimental Station, WES, y paramento vertical aguas arriba, refs 56 y57. En febrero de 1983, Wood y Ackers, ref 58, en base a resu<u>l</u> tados obtenidos por Cain y Wood, ref 59, y de Keller y Rastogi, ref 55, propusieron un "Método general para localizar el punto crítico en vertedores".

A manera de ejemplo se aplican los seis métodos anteriormen te citados a un caso porpuesto por Keller y Rastogi, ref 55. Los datos de proyecto son: carga Hd = 9.98 m, gasto unitario  $q = 70 \text{ m}^3/\text{s/m}$ , rugosidad relativa  $K_S = 0.002$  m, ángulo entre la plantilla del vertedor y la horizontal  $\theta = 30^\circ$ ; ancho de la plantilla del canal de descarga b = 50 m, el criterio empleado para el diseño de cimacio es el del WES, ver fig 8.

Como puede observarse en la figura anteriormente mencionada, resultados obtenidos con los métodos de Keller-Rastogi y de Wood-Ackers coinciden, vale la pena hacer las siguien tes consideraciones: Keller y Rastogi facilitan el diseño con su "Carta para predecir el punto crítico envertedores", sin embargo tiene una gran limitación, sirve solo para ver tedores tipo WES con paramento aguas arriba vertical.

Por otro lado, Wood y Ackers pretenden dar un carácter un<u>i</u> versal a su ecuación, pues las demás están limitadas a pe<u>r</u> files estándar, como las de Campbell y Halbronn.

No se obtienen resultados similares con los métodos de Bauer, Halbronn y Campbell, aunque esto debería suceder, pues fueron propuestos para vertedores diseñados con crit<u>e</u> rios parecidos.

El método de Sharma tiene como inconveniente que se derivó de un número muy limitado de pruebas: las hechas en un modelo con carga de diseño de 12.5 cm, diseñado con el crit<u>e</u> rio del Cuerpo de Ingenieros. Por lo tanto a reserva de compararlo con más resultados de prototipo, parece ser el método de Wood-Ackers el mejor para la localización del punto crítico.

Como se había señalado anteriormente, para que la aireación ocurra es necesario que la energía de la turbulencia del flujo, sea mayor que la energía de la tensión superficial. Gangadharaiah y Rao, ref 60, determinaron un número de incepción para el cual se inicia la aireación.

Si se llama a la energía cinética de los vórtices KE, y a la energía de la tensión superficial SE, debe cumplirse que KE > SE, de esta desigualdad se obtuvo una limitación inferior para el número de incepción 1.

$$I = (PH\overline{V}^2/\sigma) / (V * h/v)^{1/2}$$

· (7)

donde:

ρ densidad del agua

H carga hidráulica

 $\overline{V}$  velocidad media

σ tension superficial

velocidad cortante tirante hidráulico h

V×.

viscosidad cinemática

Basados en mediciones en modelo ref 60 y prototipo, refs 49, 61 y 62, se encontró que el número de incepción debe ser mayor o igual que 56, para que se inicie la aireación. Para el análisis de los flujos en los cuales se ha inclui do aire, se acostumbra dividir en regiones al perfil hidráulico.

Straub y Anderson, ref 48, dividieron al flujo en dos regiones: superior e inferior, en función de la concentración de aire, ver fig 9.

La región inferior consiste de burbujas de aire distribui das en el flujo por las fluctuaciones turbulentas; la región superior, consiste de una mezcla agua-aire en forma de rocio, el tirante que separa a las dos se llama de tran sición.

Por otra parte Keller R y Wood I, ref 62, dividieron el perfil del aguà en la dirección de la misma definiendo tres zonas: en desarrollo, flujo parcialmente aireado; en desarrollo, flujo totalmente aireado y flujo desarrollado, ver fig 10. Esta división es muy importante, pues permite conocer, una vez determinado el punto crítico, la distancia a la cual se tiene una concentración elevada de aire en el agua, que permitiera por ejemplo proteger en forma natural la obra contra cavitación.

Se aceptó como hipótesis de trabajo que después del punto crítico, el crecimiento de la región aireada es muy similar al de la capa límite, y se tomaron como fronteras superior e inferior las concentraciones C = 0.90 y C = 0.05 respectivamente, se llama concentración de aire a la relación vo lumétrica aire: aire-agua.

Por medio de análisis dimensional y mediciones en modelo y prototipo (Presa Aviemore en Nueva Zelandia), se estableció un método para conocer la profundidad, velocidad y con centraciones de aire, dentro de la zona en desarrollo con flujo parcialmente aireado.

Bormann, ref 63, Falvey, ref 64 y Cain y Wood, ref 59, hacen la misma zonificación.

Uno de los trabajos más importantes sobre la distribución de aire en el flujo es sin duda el de Straub y Anderson, ref 46. Estos autores como ya se había mencionado dividieron al flujo en dos regiones, siendo el límite de ellas la profundidad de transición  $d_T$ , a la cual corresponde una concentración  $C_T$ , ver fig 9. En un análisis teórico-exper<u>i</u> mental, obtuvieron ecuaciones que describen la distribución de aire en el flujo.

Para la región superior adoptaron como hipótesis de trabajo, que las gotas que son lanzadas fuera del flujo por las fluctuaciones turbulentas del agua desde una profundidad  $d = d_T$ , siguen una distribución de probabilidad de Gauss.

En la región inferior se adoptó como hipótesis que las burbujas tienen un comportamiento similar al de los sedimentros en suspensión (con un adecuado giro de los ejes de referencia).

En 1961 la American Society of Civil Engineers, ASCE, ref 65, integró un comité para estudiar aireación, habiendo encontrado una ecuación para calcular la concentración m<u>e</u> dia de aire  $\overline{C}$  en vertedores con descarga libre y pendiente S.

Siao Tien-To, ref 66, basado en la teoría de difusión tur bulenta, analizó la distribución de la concentración de aire en un flujo aireado bidimensional en dos regiones: superior donde se presenta inclusión de agua en el aire, e inferior que consiste en aire incluido en el agua separadas por una zona de interfase.

Douma J, ref 67, propone una relación sencilla, para calcular el volumen de aire incluido en canales revestidos de concreto en función de la velocidad del flujo no aire<u>a</u> do y la profundidad del mismo.

En 1965, Anderson ref 68, publica un estudio comparativo de la influencia de la rugosidad en la aireación. Llamó superficie lisa a la plantilla de un canal de acero pint<u>a</u> do, y denominó rugosa a una superficie cubierta con pint<u>u</u> ra que contenía partículas granulares con un diámetro medio de 0.07 cm y espaciamiento promedio de 0.10 m. Los principales resultados obtenidos son los siguientes:

Las curvas de distribución de concentración de aire para una pendiente de 7.5°, son similares en forma, notándose un incremento en cel tirante para la superficie rugosa, para 15° muestran similares condiciones; en cambio para 45°, el efecto de la rugosidad es marcado.

En cuanto a la concentración media  $\overline{C}$ , puede decirse que para ra un gasto constante, se incrementa con la pendiente, de crece con el aumento del gasto y que para grandes pendientes la concentración de aire es menor en superficies lisas, invirtiéndose la situación cuando se tienen pendientes pequeñas.

Uppal, Gulati, Kotwal y Singh, ref 69, después de hacer experimentos en un canal de 10.50 m, con una pendiente de 60° y gastos entre 28.31 y 113.27 l/s, llegaron a las siguientes conclusiones:

La cantidad de aire incluida es mayor para gasto mayores, y la aireación y la turbulencia son funciones de la velocidad.

Gangadharaiah T y Rao L, ref 60, desarrollaron las ecuacio nes de continuidad, cantidad demovimiento, y de energía pa ra flujo aireado, y relacionaron la concentración media de aire con el número de Froude, y las pérdidas de carga, para un flujo uniformemente aireado.

Keller y Wood, ref 62, publicaron un importante trabajo que permite conocer la concentración de aire en la zona en desarrollo, con flujo parcialmente aireado.

Por otra parte Falvey, ref 64, a partir de análisis dimensional y utilizando datos de modelo y prototipo, relacionó la concentración media  $\overline{C}$ , con el número de Froude.

Caín P y Wood R, ref 59, a partir de mediciones en prototipo (presa Aviemore), establecieron relaciones entre la distribución de aire y otras variables en las zonas en d<u>e</u> sarrollo y desarrollada y concluyeron lo siguiente:

El valor de  $X/Y_1 = 212$ , donde X es una distancia medida a partir de la cresta, y  $Y_1$  es el tirante en el punto de in cepción, corresponde aún a la zona en desarrollo, y en es te punto se tiene  $\overline{c} = 0.5$ .

En  $X/Y_{I} = 100$  se tienen concentraciones significativas que inhiben la cavitación.

La concentración de aire aumenta, conforme crece la relación  $X/Y_1$ .

V S Sakhuja, T C Paul y S Singh ref 70, y Ozator D y A Lejeme ref 71, presentaron un resumen de las principales relaciones para estimar el porcentaje de aire transportado en el flujo para resalto hidráulico en tuberías horizontales, flujo a superficie libre en tuberías, chorros, caídas, vertedores y canales lisos.

Efectos de la aireación en el flujo. Gasto, velocidad y tirante.

La inclusión de aire en el flujo cambia las características hidráulicas del mismo, y esto puede inducir efectos negativos que provoquen problemas mayores como necesidad

de bordos libres mayores, posibilidades de ahogamiento en túneles ya construidos o aceleración del flujo.

Anderson ref 72, relacionó el tirante máximo del flujo aireado  $d_u$ , el tirante de transición  $d\tau$  y el tirante  $\bar{d}$ que sería el que ocuparía el agua sola, con el tirante dmde flujo uniforme no aireado, para superficies lisas y r<u>u</u> gosas.

Gangadharaiah y Rao, ref 60, utilizando resultados exper<u>i</u> mentales de Anderson, ref 68, de la Central Water and Power Research Station, ref 72, de Hall, ref 73, de Mc Conaughg, ref 74, y de Straub y Lorenz, refs 75 y 46, lograron interesantes relaciones entre condiciones para flujo no aireado y aireado en la zona desarrollada.

Por su parte Keller y Wood ref 62, proponen calcular la velocidad de transición  $V_T$  y el tirante en la zona en desarrollo  $y_d$ , con flujo parcialmente aireado mediante las figs 11 y 12.

Caín y Wood, ref 59, en base a mediciones en la presa Aviemore construyeron la gráfica de la fig 13, la cual r<u>e</u> laciona el tirante  $\mathcal{Y}_{c=90}$ , que es aquel para el cual existe una concentración del 90% en la superficie del agua, la velocidad  $\tilde{\mathcal{V}}_{c=90}$ , asociada a ese mismo tirante la velocidad del agua  $\tilde{\mathcal{V}}_{w}$ , y el tirante y velocidad en el punto de incepción  $\mathcal{Y}_{I}$ ,  $\mathcal{V}_{I}$ , así como la distancia X medida a pa<u>r</u> tir del mismo punto.

Medición de concentraciones de aire. Straub Ly Anderson A,
ref 46, usaron un canal de 15.24 m de largo, 0.46 m de an cho y 0.30 m de profundo, con pendiente variable. Para me dir la concentración de aire usaron como método, la compa ración de la conductividad de la mezcla agua-aire y de agua sola. El aparato consistía de dos electrodos de 0.64 cm de diámetro, separados la misma distancia unidos a un circuito eléctrico, las lecturas dan la diferencia de con ductividad, y en forma analítica puede obtenerse la concentración de aire en el agua.

Uppal, Gulati y otros, ref 69, emplearon el mismo principio. Una de las puntas deleguipo formaba parte de una rama de un puente wheatstone de inductancia, este puente era fácilmente calibrado cuando se colocaba en aire solo, y cuando se ubicaba en la mezcla aire-agua, se tenía una señal que se amplificaba, rectificaba y finalmente se transmitía al micrómetro.

Keller R J, ref 76, desarrolló un equipo de campo para m<u>e</u> dir concentraciones y velocidades en flujos aireados. Para el medidor de concentración de aire, se basó en la diferencia de conductividad eléctrica entre la mezcla aguaaire y agua sola.

Caín y Wood, ref 59, en base a los resultados obtenidos por Lamb y Killen ref 89, construyeron un medidor de concentración de aire basado también en la diferencia de conductividad.

### 2.2 Modelo teórico. Región inferior

Con objeto de conceptualizar el fenómeno de aireación, se ha formulado un modelo teórico, tomando en cuenta la exp<u>e</u> riencia adquirida en el fenómeno de arrastre de sedimentos de fondo en el flujo y la Teoría de la Longitud de Mezcla de Prandtl, ref 77. Se considerará la regionalización propuesta por Straub y Anderson, ref 46, y específicamente la región inferior porque el interés se centrará en los efectos de la aireación en la plantilla del canal. La distribución de concentración de aire en un flujo turbulento depende de las características de las burbujas de aire incluido, de las condiciones hidráulicas del flujo y de la geometría del canal.

Una burbuja aislada en un flujo no turbulento, se desplazará en dirección paralela a la plantilla del canal debido al arrastre del flujo, pero también tiende a subir a causa de la flotación, en este caso la trayectoria depende de la distribución de velocidades del flujo y de la v<u>e</u> locidad de ascenso de la burbuja. Cuando se trata de un conjunto de burbujas en un flujo turbulento, se presentan dos efectos: un movimiento general de la masa de burbujas y una difusión de ellas debida a la turbulencia.

Para explicar la transferencia de burbujas de un plano a otro puede emplearse la teoría de la longitud de mezcla de Prandtl, quien sustituye el término de viscosidad cin<u>e</u> mática aparente propuesto por Boussinesq, por una magnitud

que llamó longitud de mezcla, que tiene la ventaja de t<u>e</u> ner una interpretación física más sencilla.

Según esta teoría la transferencia de cantidad de movimiento en un flujo turbulento, puede explicarse de la siguiente manera: en un punto ubicado en un plano de una profundidad  $\mathcal{Y}$ , llegan elementos de fluido desde posiciones ubicadas arriba y abajo de él, a un distancia  $\ell$ , a la cual Prandtl llamó longitud de mezcla, en intervalos de tiempo al azar. Estos elementos conservan sus velocidades medias temporales originales es decir  $\bar{v}(\mathcal{Y} + \ell)$  y  $\bar{v}(\mathcal{Y} - \ell)$ respectivamente, cuando llegan al plano que contieno al punto  $\mathcal{Y}$ , y en ese momento se presentan cambios súbitos de cantidad de movimiento con el fluido que ya está en  $\mathcal{Y}$ , r<u>e</u> sultando entonces en este punto una componente longitudinal de fluctuación de la velocidad de forma aleatoria, la amplitud de la velocidad dependerá de la distribución de velocidad media temporal y de la longitud de mezcla.

Al pasar un elemento de fluido situado en un plano a la altura (y - l), cuya concentración vale  $\bar{c}(y - l)$ , al nivel (y), donde la concentración vale  $\bar{c}(y)$ , provocará una dif<u>e</u> rencia de concentración:

$$\Delta c_1 = \bar{c}(y - \ell) - \bar{c}(y) \tag{8}$$

El primer término del segundo miembro se puede desarrollar en serie de Taylor como se indica a continuación:

 $\bar{c}(y - \ell) = \bar{c}(y) - \frac{\ell d\bar{c}}{dy} + \frac{\ell^2}{2!} \frac{d^2 \bar{c}}{dy^2} - \frac{\ell^3}{3!} \frac{d^3 \bar{c}}{dy^3} + \cdots$ (9)

Eliminando términos de segundo orden en adelante y sustit<u>u</u> yendo en 8 se obtiene:

$$\Delta c_1 = -\ell \frac{d\bar{c}}{dy}$$
(10)

Si ahora se considera un elemento ubicado en un plano a la altura  $(\mathcal{Y} + \mathcal{L})$ , y otro ubicado en  $(\mathcal{Y})$ , la diferencia de con centración vale:

$$\Delta c_2 = \bar{c}(\mathcal{Y}) - \bar{c}(\mathcal{Y} + \ell) \tag{11}$$

procediendo de la misma manera se obtiene la diferencia de concentración:

$$\Delta c_2 = -\ell \frac{dc}{dy} \tag{12}$$

El valor medio de la fluctuaciones de concentración de aire c' vale:

$$\sqrt{c'^2} = \frac{1}{2} \left( \left| \Delta c_1 \right| + \left| \Delta c_2 \right| \right) = \ell \left| \left( \frac{d\bar{c}}{dy} \right) \right|$$
(13)

Conviene expresar este cambio de condiciones hidromecánicas entre un plano y otro en función del gasto de aire Qa, que es una cantidad que se puede medir directamente en un flujo aireado.

Si se acepta un sistema tridimensional de coordenadas re<u>c</u>tangulares x, y, z, la velocidad en cada dirección puede describirse así:

$$u = \bar{u} + u' \qquad (14)$$

$$v = \bar{v} + v' \qquad (15)$$

$$\omega = \bar{w} + \omega' \qquad (16)$$

donde:

u, v, w, son las componentes instantáneas de la velocidad en las direcciones respectivammente

 $\bar{u}$ ,  $\bar{v}$ ,  $\bar{w}$ , son los valores medios de las componentes de velocidad en cada dirección

u', v', w', son las fluctuaciones de las componentes de velocidad en cada dirección

Además:

$$\bar{u} = \frac{1}{T} \int_{0}^{T} u \, dt \tag{17}$$

donde T es el tiempo en el que se efectúa la media, se pue de definir en forma similar a  $\bar{v}$  y  $\bar{w}$ .

Si se sustituye la ecuacion 14 en la 17 se puede demostrar que:

 $\bar{u}' = \frac{1}{T} \int_{0}^{T} u' dt \equiv 0$  (18)

Si se considera un flujo turbulento bidimensional y uniforme en la dirección x, las fluctuaciones solo se darán en la dirección y.

En un instante t dado, el gasto diferencial instantáneo de la mezcla dQ'm que pasa el área dx dz será:

$$dQ'm = V' dx dz \tag{19}$$

La concentración de aire puede definirse también en un instante como:

 $c = \bar{c} + c'$ 

(20)

Además:

$$c = \frac{Qa}{Qm}$$

donde:

Qa, es el gasto de aire

Qm, es el gasto de la mezcla

El gasto instantáneo de aire Q'a, que atravieza el área diferencial  $d \times d z$ , vale:

$$dQ'a = V' c dx dz$$
(22)

Y el gasto de airea instántaneo por unidad de área q'a valdrá-

$$Q'a = V'c$$
 (23)

(21)

el valor promedio de este gasto por unidad de área es:

$$\overline{q'a} = \overline{V'c} \tag{24}$$

sustituyendo 20 en 24:

$$\overline{q'a} = \overline{V'(\bar{c}+c')} = \overline{V'\bar{c}} + \overline{V'c'}$$
(25)

ecuación que se reduce a:

$$\overline{q'a} = \overline{V'c'}$$
(26)

La correlación existente entre V' y c', se puede establecer mediante el coeficiente  $\beta_1$ :

$$\beta_1 = \frac{\overline{c'V'}}{\sqrt{\overline{c'^2}} \sqrt{\overline{V'^2}}}$$
(27)

Así, el gasto de aire medio instantáneo por unidad de área puede obtenerse sustituyendo las ecs 13 y 27 en la 26, resultando:

 $\overline{q_a'} = |\beta_1| \sqrt{V'^2} \ell \frac{dc}{dy}$ 

El término  $|\beta_1|\sqrt{V'^2}$   $\ell$  se llama coeficiente de difusión  $\mathcal{D}y$ , entonces la ecuación 28 puede reescribirse:

$$\overline{q'_a} = \mathcal{D}y \ \frac{dc}{dy} \tag{29}$$

este es el gasto medio instantáneo, y debido a que la con centración promedio en un punto es constante, y a que el flujo neto de aire en el área horizontal es cero, este gasto debe balancearse con la flotación de las burbujas Vb, el gasto ascendente debido a las burbujas es CVb, y se puede establecer la ecuación:

$$cVb + Dy \frac{dc}{dy} = 0$$
 (30)

esta ecuación también puede escribirse así:

$$-Vb \frac{dc}{dy} = \mathcal{D}y \frac{d^2c}{dy^2}$$
(31)

Procediendo de manera similar en la dirección x se pueden obtener los términos  $\mathcal{D}x \ \frac{\partial^2 c}{\partial x^2} y' \ \mathcal{U} \ \frac{\partial c}{\partial y}$ , si además se consid<u>e</u> ra el flujo no permanente, la ecuación de difusión de las burbujas incluidas en un flujo turbulento es:

$$\frac{\partial c}{\partial t} = \mathcal{D}y \ \frac{\partial^2 c}{\partial y^2} + \mathcal{D}x \ \frac{\partial^2 c}{\partial x^2} + Vb \ \frac{\partial c}{\partial y} - U \ \frac{\partial c}{\partial x}$$
(32)

Si el flujo se considera permanente y el análisis se hace solo en la dirección  $\mathcal{Y}$ , la ecuación (32) se reduce a:

$$-Vb \frac{dc}{dy} = Dy \frac{d^2c}{dy^2}$$
(33)

simplificando se puede obtener la ecuación (30):

 $-Vb c = Dy \frac{dc}{dy}$ (34)

Integrando con límites entre una distancia a desde la

(28)

plantilla y una distancia 9 cualquiera. Separando variables:

$$-\frac{Vb}{Dy} dy = \frac{dc}{c}$$
(35)

integrando:

$$\log \frac{c}{c_a} = -Vb \int_a^y \frac{dy}{Dy}$$
(36)

Donde  $c_a$  es la concentración a una distancia a sobre la pla :: tilla.

Cálculo de Dy

El esfuerzo cortante en un flujo turbulento vale:

$$\tau = \varepsilon \rho \, \frac{du}{dy} \tag{37}$$

donde:

- $\varepsilon$ , es el coeficiente de transferencia de cantidad de movimiento
- $\rho$  , densidad del fluido

Si se acepta como hipótesis de trabajo que las burbujas de aire se mueven en forma similar al efecto producido por el coeficiente de transferencia de cantidad de movimientos es decir:  $\varepsilon = \alpha Dy$ , es fácil obtener Dy a partir de la ecuación 37.

Si el canal es ancho:

$$= \tau_{0} \left(1 - \frac{y}{d}\right)$$
$$\tau_{0} = Y d S$$

(38)

(39)

donde:

 $\tau_o$ , es el esfuerzo cortante en la plantilla

γ, el peso específico del agua

d, tirante hidráulico

# <sup>S</sup>, pendiente de la plantilla del canal

Si se considera una turbulencia plenamente desarrollada la velocidad U, será función del tirante Y, del esfuerzo cortante  $\tau_o$  y de la densidad del fluido  $\rho$ , es decir:

$$U = f(Y, \tau_0, P)$$
 (40)

Utilizando el teorema de Buckingham se obtiene:

$$\frac{du}{dy} = \sqrt{\tau_o/\rho} / Ky$$
 (41)

donde:

K, constante de Von Karman con valores entre 0.38 y 0.40

Sustituyendo 38 y 41 en 37:

$$\varepsilon = Kd \sqrt{\tau_o/P} (1-S)S$$
 (42)

donde:

$$S = y/d \tag{43}$$

Sustituyendo 42 en 36 e integrando:

$$\frac{c}{c_a} = \left(\frac{d/y - 1}{d/a - 1}\right)^{t/K}$$
(44)

otra forma de presentar esta ecuación es:

$$\frac{c}{c_a} = \left(\frac{y}{d_T - y}\right)^2 \tag{45}$$

donde:

$$t = V b / \alpha \sqrt{\tau_o / \rho}$$
 (46)

• 
$$Z = t/K$$
 (47)

Case toma a y = dT/2

Además si se resuelve la ecuación 44, pueden conocerse una serie de condiciones hidráulicas dentro de la región inferior, a continuación se describen algunas de ellas:

El gasto de agua  $\mathcal{Q}_{\mathcal{W}}$  puede definirse así:

$$Q_{W} = V_{W} \ b \ \mathcal{Y}_{W} \tag{48}$$

$$Q_{\omega} = (1 - \bar{c}) Q_m \qquad (49)$$

donde b es el ancho de plantilla y las demás variables ya han sido definidas, además:

$$\bar{c} = \frac{1}{y_m} \int_{o}^{y_m} c \, dy \tag{50}$$

aquí  $y_m$  es el tirante de la mezcla.

Por otro lado el gasto de la mezcla vale:

$$Q_m = V_m b \mathcal{Y}_m \tag{51}$$

donde  $V_m$  es la velocidad de la mezcla

Sustituyendo 49 en 51 y ordenando:

$$V_m = \frac{Q_{uj}}{(1 - \bar{c}) \ b \ y_m}$$
 (52)

El número de Froude para flujo aireado  $\#_{\pi a}$  valdrá entonces:

$$F_{na} = \frac{V_m}{(gy_m)^{1/2}}$$
 (53)

Y la relación entre el número de Froude para un flujo no aireado  $F_{\pi_W}$  y uno aireado  $F_{\pi_d}$  con la concentración media serán:

$$F_{\mathcal{R}W} = (1 - \bar{c}) \frac{Q_m}{g^{1/2} b y_w^{3/2}}$$
(54)

$$F_{\pi a} = \frac{Q_w}{(1 - \bar{c}) b g^{1/2} y_m^{3/2}}$$
(55)

La proporcionalidad de la velocidad media del flujo airea do y no aireado en la región inferior se puede obtener de las ecuaciones 48,49 y 51:

$$\frac{V_{\omega}}{V_m} = (1 - \bar{c}) \frac{y_m}{y_{\omega}}$$
(56)

### 2.3 Mediciones en la instalación de alta velocidad

Los ensayes se realizaron en el canal de alta velocidad del Instituto de Ingeniería UNAM, la instalación así como el equipo utilizado se describen a continuación.

# 2.3.1 Instalación de alta velocidad

Consta de una bomba centrífuga de carcaza bipartida, marca Worthington, de un gasto máximo de 0.5 m<sup>3</sup>/s con 100 m de carga y carga máxima de 115 m con un gasto de 0.3 m<sup>3</sup>/s, accionada por un motor horizontal de inducción de 600 HP y 60 ciclos.

A la salida de la bomba hay una válvula de control de 10 pulgadas, y al final de la tubería se pueden colocar una serie de boquillas rectangulares intercambiables de 20 cm de ancho y 4.5, 7 y 12 cm de altura, las cuales permiten alcanzar velocidades de 42, 32 y 21 m/s.

El flujo pasa por un canal de concreto, revestido de lámi na galvanizada, de sección rectangular de 0.20 x 0.70 m y una longitud de 19.50 m, ver fig 14.

# 2.3.2 Equipo de medición

El primer medidor construido, se diseño con el principio de Viparelli, ref 78, estaba formado por un muestreador y una sección medidora, unidos por una manguera plástica, el muestreador consistía de un tubo de cobre de 1/2" y 10 cm de longitud unido mediante un codo de 90° a un tubo de com bre del mismo diámetro y de 1.15 m de largo. La sección medidora estaba constituida por un tubo de cristal el cual tenía colocadas al inicio y al final una válvula solenoide 8210C94, de dos vías, operadas por piloto interno normalmente cerradas, de 120 volts, 60 Hertz, controladas por un circuito eléctrico de tal manera que se podían abrir o cerrar simultáneamente, de esta manera era posible atrapar en un volumen conocido la mezcla agua-aire, y así determinar la concentración a diferentes profundidades donde se colocara el muestreador. Debido a que el ángulo de 90° y la gran longitud de la manguera provocaban grandes pérdidas, se optó por reducir la longitud del muestreador, cambiar el ángulo a 45°, y por lo tanto inclinar el tubo de cobre, y reducir la longitud de la manguera. Los cierres de las válvulas provocaban grandes sobrepresiones por lo que se opto por sustituir el tubo de cristal por manguera plástica, sin embargo la expansión de ésta ante las ondas de presión producían mediciones equivocadas, finalmente se sustituyó la manguera por un tubo de cobre que era capaz de soportar la sobrepresión, en la fig 15, se muestra un esquema del medidor usado fi-

nalmente. Con objeto de conocer la influencia de las pérd<u>i</u> das de carga, pues la velocidad en el canal era mayor que la que se registraba en el medidor, se hicieron un conjunto de pruebas que consistían en efectuar una serie de cierres mediante una válvula colocada al final de la sección medidora, de esta manera era posible observar los efectos de las pérdidas sobre las mediciones hechas, en la fig 16 se muestra la relación de la concentración de aire a la r<u>a</u> zón de velocidad en el tubo de la sección medidora  $V_T$  a la velocidad en el canal  $V_C$ , las dos rectas representan mediciones hechas a 8.0 y 10.0 cm de la plantilla. Además mediante la calibración del equipo se pudo observar que el medidor proporcionaba resultados confiables para concentr<u>a</u> ciones menores o iguales a 0.64.

<u>Calibración del equipo</u>. Con objeto de conocer la relación entre el gasto medido  $Q_{am}$  el real  $Q_{an}$ , se hicieron una serie de ensayes como se describen a continuación.

Se construyó un aireador en una de las ventanas del canal de alta velocidad, en la toma del aireador se colocó un t<u>u</u> bo unido a un anemómetro, de tal manera que se pudiera medir la velocidad del aire  $V_1$ , que entraba al flujo, así con la velocidad del aire y el área del aireador  $A_1$ , se p<u>o</u> día obtener el gasto de aire incluido  $Qa_1$ :

$$Q_{a_1} = V_1 A_1 \tag{57}$$

Por otro lado el gasto de la mezcla agua-aire  $Q_m$ , en la sección medidora se obtuvo con la siguiente ecuación:

 $Q_m = V_m A_2$ 

donde:

 $V_m$ , velocidad de la mezcla

A2, área de la sección medidora

Además de la definición de concentración de aire:

$$c = \frac{Q_a}{Q_a + Q_w} = \frac{Q_a}{Q_m}$$
(59)

donde:

 $Q_a$ , gasto de aire

 $Q_w$ , gasto de agua

se puede obtener el gasto de aire medido:

$$dQ_{am} = cdQ_m \tag{60}$$

Entonces se procedió a hacer una serie de mediciones de concentración de aire aguas abajo del aireador, desde la plantilla del canal hasta la profundidad donde ya no se registraba aire en el flujo, obteniéndose relaciones c - y y c -  $Q_m$ . De esta manera si se integra la ecuación 60 se obtiene el gasto de aire medido:

$$\iint_{A} d \mathcal{Q}_{am} = \iint_{A} c d \mathcal{Q}_{m}$$
(61)

Se procedió a la integración gráfica y se obtuvo  $Q_{a_m}$ , entonces la constante de calibración K, vale:

$$Q_{an} = K Q_{am} \tag{62}$$

El valor obtenido finalmente fué K = 1.6.

42

(58)

#### 2.3.3 Mediciones

La primera medición se hizo a 0.85 m de la boquilla, y a partir de 1.00 m se hicieron a cada 0.50 m, hasta 7.00 m, y después de esta, se tomaron a cada 2.00 m hasta 14.955 m. En cada sección se hicieron 5 mediciones de concentración de aire colocando el muestreador a cada 0.5 cm a pa<u>r</u> tir de la plantilla del canal, se registraron además los tirantes en cada sección, así como la velocidad media.

# 2.3.4 Resultados experimentales

En la tabla No 2 se muestran los promedios de las medici<u>o</u> nes de concentración obtenidos a diferentes profundidades en cada estación.

# 2.4 Análisis de resultados

El análisis de los resultados se hizo considerando los dos tipos de regionalización del flujo, en sentido normal a la plantilla del canal, ref 48, y en la dirección del fl<u>u</u> jo ref 62.

### 2.4.1 Region inferior

La separación de la región inferior y la superior se hizo en base al criterio propuesto por Straub y Anderson, ref 48, según el cual el gradiente de concentración  $d_c/dy$ , es máximo cuando la distancia  $y^*$ , a la que son lanzadas las gotas de agua sobre la profundidad de transición es cero,

es decir:

$$\frac{d_c}{dy}\Big|_{max} = \frac{2\left(1 - C_T\right)}{h\sqrt{\pi}}$$
(63)

donde:

 $C_{\mathcal{T}}$ , concentración a la profundidad de

transición  $d_{T}$ 

- h, distancia media a la cual son proyectadas
  - las gotas de agua sobre  $d_T$

En las figuras 17 a 34 se presentan las distribuciones de concentración de aire y la separación de las regiones superior e inferior.

Solución de la ecuación de concentración de aire en la región inferior. La ecuación 45 puede resolverse en forma gráfica como lo proponen Straub y Anderson, ref 48, así, puede observarse en esta ecuación que la concentración C es función de  $\frac{y}{d_T} - \frac{y}{d_T}$ . Cuando estos valores se dibujan en escala logarítmica se obtiene una recta de pendiente Z,  $C_a$  es el valor de C cuando  $\frac{y}{d_T} - \frac{y}{d_T} = 1$ , en las figuras 19 a 33 se presentan los valores de Z y  $C_a$  para cada caso, también se puede observar la comparación hecha entre la ecuación 45 y los resultados experimentales, en la fig 35 se presentan las relaciones  $F_h - Z$  y  $F_h - C_a$ .

Las ecuaciones con diferentes grados de correlación se pr<u>e</u> sentan en las tablas 3 y 4 y en la fig 35 se muestran las gráficas de las ecuaciones de cuarto grado para  $F_{\hbar}$  - Z y  $F_{\hbar}$  - C<sub>a</sub> a las cuales se les ha asignado los números 64 y 65

respectivamente.

Utilizando la ecuación 50 se pueden obtener las concentr<u>a</u> ciones medias en cada sección de medición, estas se anotan en las figs 17 a 34, y en la 36 se presenta la relación entre  $X/Y_1$  y  $\overline{C}$ , que es de utilidad para hacer una de<u>s</u> cripción del fenómeno de aireación natural en la región inferior.

Descripción del fenómeno. De  $X/y_1 = 0$  hasta  $X/y_1 = 35$ , es decir en la zona con flujo parcialmente aireado, la región superior crece debido al aumento de la turbulencia del flujo, y esto genera una transferencia de aire hacia la región inferior, y por lo tanto la concentración media de aire también se incrementa en ésta, ver fig 36; de  $X/y_1 = 35$  a  $X/y_1 = 50$ , sigue aumentando la concentración en la región superior y se repite la situación ya mencionada; de  $X/y_1 = 50$  hasta  $X/y_1 = 80$ , se manifiesta el efecto de la plantilla, incrementando la difusividad en una zona cerca na a ella y dado que la región superior ya no crece tan aceleradamente, la concentración de aire en la región inferior decrece al invertirse la transferencia de aire has ta que se establece el equilibrio en la zona desarrollada. La velocidad de la mezcla en la región inferior puede obtenerse mediante la ecuación 56, la relación entre  $V_w/V_m$ y  $y_m/y_w$  se presenta en la fig 37, en la cual es importante observar que  $V_W$  siempre es menor que  $V_m$ , esto significa que el flujo aireado se acelera conforme el aire se in cluye, lo cual puede originar problemas en las estructu-

ras terminales, como ya había reportado Jevdjevich, V, ref 8, esto se debe a que al disminuir la densidad del flujo, los esfuerzos cortantes en las fronteras del canal tambien son menores, y entonces las pérdidas disminuyen, además debe considerarse que el radio hidráulico se incrementa, por lo tanto la velocidad del flujo aireado tiende a aumentar en porcentajes altos con respecto a los flujos no aireados.

2.4.2 Zona en desarrollo. Flujo parcialmente aireado

La regionalización en la dirección del flujo se hizo en base al criterio de Keller R y Wood I, ref 62. Con objeto de delimitar y analizar las regiones de flujo aireado se utilizarán las siguientes definiciones propuestas por Arreguín-Echávez, refs 79, 80, 81 y 82:

Tirante límite de la región aireada  $\frac{y_c}{c} = 0$  corresponde al punto donde la concentración es nula.

Tirante de concentración 8%,  $y_{\dot{c}=0.08}$ 

Tirante de concentración 2%,  $y_{\tilde{c}=0.02}$ 

Tirante de transición  $y_{\chi}$ , es el límite entre la región s<u>a</u> perior e inferior.

Tirante total  $y_T$ , es la profundidad total del flujo aire<u>a</u> do, es decir es la distancia de la plantilla a la superf<u>i</u> cie libre del flujo.

Espesor de la capa aireada  $e_{a_T}$ , medida desde la superficie libre del flujo al límite inferior de la región aireada,

es decir  $e_{a_T} = y_T - y_{c=0}$ 

Espesor de la región inferior  $e_{a_{\dot{L}}}$ , considerada del límite inferior a la zona de transición, osea  $e_{a_{\dot{L}}} = y_{\dot{L}} - y_{\dot{C}=0}$ Espesor de la región superior  $e_{a_{S}}$ , es la región comprend<u>i</u> da entre la superficie libre del flujo y la zona de transición,  $e_{a_{S}} = y_{T} - y_{\dot{L}}$ .

<u>Análisis dimensional</u>. Uno de los aspectos más importantes en la zona en<sup>e</sup> desarrollo con flujo parcialmente aireado es el espesor de la capa aireada  $e_{a,\tau}$ , el cual puede expr<u>e</u> sarse por medio de la siguiente relación funcional:

$$e_{a_T} = \{ (x, g, s, v, V_1, Y_1) \}$$
 (66)

donde:

- x, distancia del punto de incepción al de análisis
- g, aceleración de la gravedad
- s, pendiente
- v, viscosidad cinemática
- $V_1$ , velocidad de referencia, normalmente la correspondiente al punto de incepción
- $y_1$ , tirante de referencia, usualmente el del punto de incepción

La ecuación 66 puede expresarse en forma adimensional como se indica a continuación:

$$\frac{ea_T}{y_1} = \{ (Rx, \#n_1, s)$$
 (67)

donde:

Rx, número de Reynolds definido de la siguiente ecuación:

$$Rx = \frac{V_1 x}{v} \tag{68}$$

Fr, número de Froude en el punto de incepción

$$\# r_1 = \frac{V_1}{\sqrt{g \, y_1}} \tag{69}$$

Las demás variables ya han sido definidas

En la fig 38 se presenta la relación entre  $e_{a_T}/y_1$  y Rx, pa ra, s = 0,  $Fn_1$  = 27.15, vale la pena anotar que Keller R, Lai K y Wood R, ref 62, en base a las ecuaciones de Halbronn, ref 54 y de datos de Bauer ref 55, demostraron que el número de Froude en el punto de incepción es constante, la ecuación que relaciona estas variables es:

$$\frac{e a_T}{y_1} = 1.386 - 1.286E - 8 Rx + 6.357E - 16 Rx^2$$
(70)

De los perfiles medidos en cada estación se seleccionaron aquellos que tenían como límite inferior la concetración c = 0, de esta manera se estableció una relación entre las profundidades  $y_{c=} = 0$ , y la distancia x. El límite inferior de la región aireada  $y_c = 0$ , decrece en forma parabólica de acuerdo a la ecuación:

$$\frac{y_{\rm C}}{y} = 1.823 - 0.118 \frac{x}{y_{\rm 1}} + 0.002 \left(\frac{x}{y_{\rm 1}}\right)^2 \tag{71}$$

donde, <sup>y</sup> es el tirante del flujo no aireado Es importante hacer notar que para que el aire toque la plantilla del canal es necesario que se cumpla la relación  $x/y_1 = 35$ , ver fig 39, es decir después del punto de incepción debe existir

una distancia de  $\chi = 35 \ y_1$ , para que el aire toque el fo<u>n</u> do del canal. Este dato indica que es difícil proteger una obra solo con aireación natural, a excepción de obras en que se tengan gastos pequeños, como lo señalan Kudriashov, Zharov, Rozanov y otros, ref 33, quienes est<u>a</u> blecen esta posibilidad para gastos unitarios menores de 9 m<sup>3</sup>/s-m. También Keller R, Lai K y Wood I ref 62, señalan de las experiencias obtenidas en un flujo aireado con velocidad de 7 m/s que "aparentemente la región aireada nunca constituye mas de la mitad del tirante total". En la fig 40 se presenta el comportamiento de la concentración de aire dentro de la región aireada, puede notarse que la concentración c aumenta con el espesor  $e_{a_T}$  y que para valores pequeños de  $y/ea_T$ , casi no hay variación en la concentración.

En la fig 41 se presentan curvas que relacionan.  $x/y_1$  y  $e_{a_i}/y_1$ ,  $e_{a_T}/y_1$ ,  $y_T/y_1$  y  $y_t/y_1$ .

2.4.3 Zona en desarrollo. Flujo totalmente aireado

En esta zona como ya se había indicado el aire ha tocado la plantilla y se desarrolla a partir de  $\chi/y_1 = 35$ . Las definiciones de variables, así como las principales relaciones entre estas ya han sido señaladas en el inciso anterior.

A diferencia del crecimiento de los parametros del flujo aireado en la zona parcialmente aireada, en la zona total

mente aireada decrecen.

En la figura 39 puede notarse el comportamiento de los t<u>i</u> rantes a los cuales la concentración de aire vale 8% y 2%. Concentración 8%. La relación entre x/y, y y = 0.08/y se establece mediante la ecuación:

$$\frac{y_c = 0.08}{y} = 1.116 - 0.006 \frac{x}{y_1} + 0.000014 \left(\frac{x}{y_1}\right)^2$$
(72)

Si se utiliza el criterio de la primera derivada, puede obtenerse el punto donde la pendiente de la curva se hace nula, es decir el punto a partir del cual la línea de con centración 8% ya no baja, esto sucede en:

$$\frac{x}{y_1} = 217$$
 (73)

y corresponde a una relación:

$$\frac{y_{c=0.08}}{y} = 0.46 \tag{74}$$

Concentración 2%. La ecuación correspondiente es:

$$\frac{g_{c}}{y} = 0.02 = 1.294 - 0.028 \frac{x}{y_{1}} + 0.00012 \left(\frac{x}{y_{1}}\right)^{2}$$
(75)

y el punto donde la curva de concentración 2% toca la plan tilla es:

$$\frac{x}{y_{\bar{1}}} = 66 \tag{76}$$

Puede notarse de estos resultados que proteger una obra contra cavitación, mediante aireación natural es muy difí cil, pues solo lograr que se tenga una concentración del 2% en la plantilla implica que después del punto de incep ción, se tenga una longitud  $x = 66 \ y_1$ . La concentración del 8% solo se da hasta la relación  $\ y_c = 0.08/y = 0.46$  y

no toca la plantilla.

Los resultados obtenidos coinciden en muchos aspectos con los obtenidos por Cain P y Wood R, ref 59, en el vertedor de la presa Aviemore, con gastos medios de 2.23 a 3.15  $m^3/s_{-}m$ , estos son:

1. "La relación  $x/y_1 = 212$  está aún en la zona en desarro llo"

2. "En el punto  $x/y_1 = 100$  se tienen significativas concentraciones de aire, esto implica que es posible que no exista cavitación aguas abajo de este punto"

3. "La concentración de aire es progresivamente más grande conforme se incrementan los valores de  $x/y_1$ "

Como puede observarse en la fig 39 estos resultados coinciden con los obtenidos en el canal de alta velocidad. No hay coincidencia con los resultados de prototipo cuando los autores afirman que en la estación  $x/y_1 = 212$ , existen concentraciones del orden de 0.5.

En la fig 41 se presentan las relaciones entre  $x/y_1$  y  $e_{a_{\vec{L}}}/y$ ,  $e_{a_{\vec{T}}}/y$ ,  $y_{\vec{T}}/y$  y  $y_{\vec{L}}/y$ , que pueden utilizarse para d<u>i</u> seño. En las tablas 5, 6, 7 y 8 se anotan las ecuaciones para diferentes grados de correlación, debe hacerse notar que en estas tablas aparecen los datos de las mediciones para las curvas dibujadas.

Debido a lo relativamente corto del canal no fué posible detectar la zona desarrollada, aún cuando al final se noto cierta tendencia a la estabilización de las característi-

cas hidráulicas del flujo.

2.5 Método de análisis propuesto

En base a los resultados obtenidos en esta investigación, y con apoyo en mediciones hechas en prototipo por otros investigadores, se propone el siguiente método para anal<u>i</u> zar la región de flujo en desarrollo con zonas parcial y totalmente aireadas.

1. Localizar el punto de incepción utilizando el método más conveniente, ver inciso 24.

2. Revisar que el número de incepción sea el adecuado para que se inicie la aireación.

3. Calcular el límite inferior de región parcialmente aireada mediante la ecuación 71.

4. Para obtener el espesor de la capa aireada  $e_{a_{T}}$ , calcúl<u>e</u> se el tirante total  $y_{T}$  con el auxilio de la fig 41 y rést<u>e</u> se la distancia de la plantilla al límite inferior de la región parcialmente aireada  $y_{T} - y_{e} = 0$ , o úsese la misma figura 41 para obtener directamente el espesor de la capa aireada.

5. Si se desea conocer el comportamiento de la concentración de aire en la región inferior de la zona parcialmente aireada, puede utilizarse la fig 40.

6. El espesor de la región aireada inferior y la profundidad de transición se obtienen con la fig 41.

7. En la región totalmente aireada se pueden obtener los tirantes de transición y total, así como los espesores to tal y de la región aireada inferior con la fig 41.

8. Las concentraciones 2% y 8%, importantes para revisar posibilidad de inhibición de cavitación se obtienen en la fig 39.

9. Si en la región totalmente aireada se desea conocer la distribución de concentración de aire puede utilizarse la fig 35 para obtener los coeficientes  $^{C}a$  y z, o las ecuaciones 68 y 69, necesarias para resolver la ecuación 45. 10. Las concentraciones medias en la región inferior se obtienen de la fig 36.

2.6 Conclusiones y recomendaciones

1. De la comparación de métodos de predicción de cavitación de Colgate, ref 17, Echávez ref 10 y Falvey ref 32, se encontró que el mejor es el de Echávez, por lo tanto se recomienda su empleo.

2. Los concretos reforzados y los recubrimientos retardan el daño de erosión por cavitación pero no lo evitan.

3. Las dos teorías para determinar el punto de incepción: la de las estrías longitudinales y la del desarrollo de la capa límite, parecen ser complementarias, aunque analíticamente la segunda está mas desarrollada.

4. Los métodos para calcular el desarrollo de la capa límite están relacionados a perfiles de cimacios tipo. De

la aplicación de varios métodos a un problema particular, se encontró coincidencia entre los de Keller-Rastogi ref 57, y de Wood-Ackers ref 58.

5. Es importante calcular una vez localizado el punto crí tico, el número de incepción para garantizar que la energía de la turbulencia del flujo sea mayor que la de la energía de la tensión superficial.

6. Existen dos formas de regionalizar el flujo aireado:
en dirección normal a la plantilla, ref 48, y en el senti
do del flujo, ref 62.

7. Existen una serie de publicaciones sobre aireación natural, pero todas ellas reportan datos aislados o result<u>a</u> dos parciales, en muchos casos obtenidos para velocidades bajas lo cual no garantiza el fenómeno de aireación como se reporta.

 Aunque la aireación tiene efectos positivos también puede causar problemas, por ejemplo incremento de tirantes y velocidades.

9. El modelo teórico propuesto para la región inferior coincide aceptablemente con las mediciones en el cánal de alta velocidad.

10. El equipo de medición desarrollado da resultados confiables para concentraciones de hasta c = 0.64.

11. El límite de la región inferior aireada decrece en for ma parabólica hasta el punto donde se cumple la relación  $x/y_1 = 35$ .

12. El gradiente de concentración de aire en la región parcialmente aireada aumenta en la dirección del flujo.

13. El incremento del tirante por efectos de aireación en la región parcialmente aireada, varía en forma casi lineal.

14. La región totalmente aireada se inicia en el punto  $x/y_1 = 35$ .

15. La teoría propuesta para explicar el fenómeno de aire<u>a</u> ción es puramente cualitativa.

16. La velocidad de la mezcla puede hasta duplicarse con respecto a la de flujo no aireado.

17. La curva de concentración de aire c = 8%, se hace horizontal en el punto  $x/y_1 = 217$ , que corresponde a la relación  $y_c = 0.08/y = 0.46$ .

18. La concentración de aire c = 2%, toca la plantilla en el punto  $x/y_i = 66$ .

19. Los dos puntos anteriores coinciden con mediciones de prototipo.

20. Se puede proteger una obra contra erosión por cavitación con aireación natural solo para gastos o tirantes p<u>e</u> queños.

21. Para efectos de prediseño se recomienda utilizar el método propuesto.

22. Se recomienda continuar el estudio variando las velocidades.

24. Se recomienda utilizar otro sistema de medición con objeto de hacer un análisis comparativo con las aquí repor tadas.

. . .

•

### AIREACION INDUCIDA

Se llama aireación inducida al fenómeno de inclusión de aire, por medio de dispositivos artificiales construidos en la obra.

3.1 Antecedentes

з.

Peterka A J, ref 5, estudió la relación entre concentración de aire y daños por cavitación para flujos de alta velocidad (30 m/s), y encontró que para C = 7.4% no se pr<u>e</u> sentan daños en el concreto y que estos son pequeños para C = 2%, ver fig 42.

3.1.1 Geometría de los aireadores. En la fig 43 se presenta la geometría de los dispositivos aireadores, así como los principales tipos, y algunas formas de ventanas de airea ción. Como puede observarse la ranura, el escalón y el

deflector o una combinación de ellos, son las formas más comunes para lograr la separación del agua de la su perficie del vertedor.

Las ranuras tienen como desventajas que se ahogan con gastos pequeños, provocan áreas expuestas al cortante de poca longitud y su drenaje es deficiente, como vent<u>a</u> ja puede decirse que son fáciles de instalar sobre todo en túneles.

Los escalones producen pocos disturbios en el flujo, sin embargo el área expuesta al cortante es pequeña con respecto al deflector.

En cuanto a los delfectores puede decirse que introducen grandes cantidades de aire, son útiles para gastos cons<u>i</u> derables, pueden ser construidos fácilmente en obras en servicio y se han utilizado sobre todo en canales a cielo abierto. Una desventaja es que producen ondas en el flujo.

En general estos tipos de estructuras no se utiliza en forma aislada, sino como combinación de des o tres de ellos.

3.1.2 Mecanismo de la aireación. La mejor descripción del funcionamiento de un aireador la han hecho Volkart P y Rutchmann P, ref 83, de acuerdo a su modelo, el flujo puede dividirse en cuatro zonas:

a) De aproximación. Es la zona inmediata al aireador, en esta el flujo puede ser o no aireado, dependiendo de las condiciones aguas arriba, ver fig 44.

 b) De transición. Que corresponde al flujo sobre el deflector del aireador, esta zona puede reducirse a cero en el caso de escalones o ranuras.

c) De aireación. A su vez se subdivide en las siguientes zonas:

c.1) De cortante. En esta los esfuerzos cortantes que a<u>c</u> tuan en las líneas de corriente inferiores son pequeños y el flujo aún es acelerado, sin embargo son suficientes para iniciar el movimiento del aire en la cavidad formada bajo el chorro, se inicia en el labio de salida del aireador y su final depende de la geometría y de las co<u>n</u> diciones de aproximación.

c.2) De rocío (spray). En esta zona la energía de la tu<u>r</u> bulencia es mayor que la de la tensión y se inicia el atrapamiento de aire por parte del flujo.

c.3) De mezcla. Consiste básicamente en la zona donde se produce el impacto del chorro contra la plantilla del ca nal. Vale la pena anotar que hacia aguas arriba de esta zona se produce un retroceso del flujo como lo habían s<u>e</u> ñalado Echávez-Arreguín, ref 84, debido a que el chorro se bifurca.

d) De desariación. Es la zona donde el aire empieza a es capar del flujo debido a la flotación de las burbujas.

El comportamiento de la presión en la plantilla del canal bajo la cavidad, así como el cambio en la concentr<u>a</u> ción de aire en las diferentes zonas, se presenta en la fig 44.

3.1.3 Demanda de aire. Hamilton, ref 85, estableció que la demanda de aire de un aireador qa, puede calcularse con la ecuación:

$$q_a = K V L$$

(77)

donde:

qa, volumen de aire demandado por el chorro, por unidad de tiempo y por unidad de ancho del vertedor

V, velocidad media sobre la rampa

L, longitud de la cavidad

K, constante, cuyo valor según Hamilton

ref 85 se encuentra entre 0.01 y 0.035

Para la presa Foz de Areia, Pinto, ref 86, encontró el valor K = 0.033, y para Guri, Marcano y Castillejo ref 87 obtuvieron los siguientes valores para K, 0.011, 0.026 y 0.073, Pan y Saho, ref 88, reportan K = 0.022como producto de una serie de ensayes en laboratorio.

Existen reportes de aireadores tanto en modelo como en pro totipo acerca de la demanda de aire, por ejemplo estudios en modelo llevaron a la conclusión de que en la Presa Mica, ref 3, el aireador demandaría 198 m<sup>3</sup>/s de aire, a una vel<u>o</u> cidad de 53.4 m/s, para un gasto de agua de 1000 m<sup>3</sup>/s. En la Presa Foz de Areia, ref 89, se hicieron mediciones, que permitieron relacionar el gasto unitario de aire qa, el de agua q, la longitud de la cavidad bajo el chorro L y el tirante h, antes del aireador, mediante la ecuación:

$$q_{a/g} = \beta = K(L/h) \tag{78}$$

dónde:

K, es una constante de proporcionalidad

Eccher y Siegenthaler, ref 90, midieron en modelo la deman da de aire qa en función de la carga de presión  $\Delta p$ , bajo el chorro, comparando para un gasto, velocidad y ángulo del deflector (9.6°), diferentes alturas  $h_D$  del mismo, ll<u>e</u> garon a la conclusión de que la demanda de aire se incrementa conforme aumenta  $h_D$ , hasta un valor límite de 0.75 m.

También relacionaron las características anteriores con la velocidad del flujo , encontraron que con gasto específico qw = 80 m<sup>3</sup>/s-m y una velocidad  $V_o = 26$  m/s , la demanda de aire qa, era casi la misma que para qw = 120 m<sup>3</sup>/s-m y  $V_o = 25$  m/s, pero con qw = 80 m<sup>3</sup>/s-m y  $V_o = 23$  m/s, la demanda de aire era inferior, concluyendo que

la demanda de aire es función de la velocidad del flujo, mas que del gasto.

Los autores midieron la demanda de aire para una serie de combinaciones de alturas de escalones  $(h_o)$  y de deflectores  $(h_D)$  con un ángulo constante del deflector (9.6°).

En el vertedor de la presa Bratsk, a 33.7 m del deflector No 2, se hicieron mediciones de concentración de aire , sin deflector, con uno, o con dos, que permitieron observar el comportamiento del aire en el agua en tramos rectos.

En un modelo de la presa San Roque, se hicieron mediciones de concentración de aire sobre el eje del canal a 4 mm (equivalentes a 10 cm en prototipo) sobre la superficie del vertedor y a 20 mm (50 cm en prototipo) de la pa red, y se concluyó que después de la zona de impacto del chorro, la concentración de aire decrece continuamen te, este tipo de curvas son de gran utilidad para determinar la separación de los aireadores, si se recuerda que existe una concentración mínima necesaria para reducir los esfuerzos producidos por la cavitación.

Dos de las variables más importantes en el proceso de atrapamiento de aire con estos dispositivos son la veloc<u>i</u> dad del chorro y la longitud de la cavidad formada bajo él. Debido a que las presiones en esta cavidad son inferiores a la atmosférica, no es fácil calcular esa longi-

tud, pues el chorro sufre una depresión y el largo de la cavidad disminuye.

C Y Wei y F G De Fazio ref 91, estudiaron este problema por medio del método del elemento finito, incluyendo la geometría del aireador, la superficie del vertedor y la presión atmosférica en la cavidad. En la fig 45 se prese<u>n</u> tan curvas de diseño para calcular la longitud de la cav<u>i</u> dad en función del ángulo de la rápida.

Se ha medido en prototipo la longitud de la cavidad, así, en la Hidroeléctrica Yellow Tail se observó que para un gasto de 1080 m<sup>3</sup>/s la longitud era de 15 m, y cuando el gasto se incrementaba a 2500 m<sup>3</sup>/s la longitud disminuía a 6 m. En la presa Glenn Canyon se instaló un aireador en forma de escalón con una altura de 3 m, y se midió una longitud de cavidad de 38 m (no se reporta cual era el gasto, ref 3).

3.1.4 Inicio del funcionamiento de los aireadores. Echávez ref 24, diseño un aireador con una ranura superior y propuso comparar la carga de velocidad  $V_b^2/2g$ , donde  $V_b$  es la velo cidad a la altura b del aireador que sobresale de la super ficie protegida, con el tirante t, de tal modo que si

$$\frac{v_b^2}{2g} > t \tag{79}$$

el aireador empezará a funcionar. Sin embargo, existe la posibilidad de que el aireador provoque cavitación antes de que empiece a funcionar, de cálculos hechos

por dicho autor, concluye que para tirantes mayores de 24 m el aireador primero cavitará que succionará aire, por lo que recomienda no emplear aireadores como el mo<u>s</u> trado en la referencia citada, para tirantes mayores de 18 m.

3.1.5 Espaciamiento de los aireadores. Una vez que el aire es incluido en el agua, las burbujas tienden a ser arrastradas aguas abajo por la corriente, y a subir debido a la flotación de las mismas, además como el flujo es tu<u>r</u> bulento la difusión tenderá a separar la masa de burbujas. Así, la concentración de aire será menor conforme el flujo se aleja del aireador disminuyendo con esto la protección que el aire brinda a las superficies expuestas a cavitación. Cuando esto suceda será necesario colocar un nuevo dispositivo aireador, que incluya aire en el flujo y así sucesivamente.

Echávez, ref 24, estimó que para la presa El Infiernillo los aireadores debían colocarse con separaciones de 15 m pues esta es la distancia en la cual se tendrían conce<u>n</u> traciones mayores del 1% pegados al piso.

En la presa Calacuccia se colocaron ranuras aireadoras a cada 10 m, en una obra diseñada para descargar 100  $m^3/s$ , con una carga de 61.4 m.

En la presa Bratsk, los aireadores se colocaron con una separación de 41.4 m, funcionando aceptablemente para
gastos unitarios de 28 m<sup>3</sup>/s-m.

Nota: Existen reportes, ref 89, de que finalmente no fué necesario construir el aireador aguas abajo, y que solo con un dispositivo se protegen 100 m de vertedor, esto mismo pudo comprobarse mediante una visita a la obra.

En la presa Nurek, los aireadores se colocaron con sepa raciones de: 10, 12, 14 y 15 m, y se ha concluido después de algún tiempo de operación, que el número de aireadores es excesivo.

En la Hidroeléctrica Foz de Areia el espaciamiento de los aireadores fué de 72 m y 90 m, habiéndose encontrado un funcionamiento adecuado.

En la presa Guri en Venezuela las distancias protegidas por aireadores varía de 5 a 150 m.

En la P H San Roque el espaciamiento entre aireadores, fué de 50 m, para tramos donde las velocidades variaban entre 30 y 40 m/s y de 60 m para velocidades mayores.

Como puede observarse aún no existen criterios uniformes para señalar el espaciamiento entre aireadores, sin embargo debe hacerse notar una tendencia a aumentar la separación conforme se incrementa el uso de aireadores con deflectores combinados con escalones.

3.1.6 Incremento de tirantes. Uno de los aspectos que deben re

visarse una vez que el flujo se ha aireado, es el incremento del tirante en el mismo, pues esto podría rebasar el bordo libre de los canales o ahogar los túneles en el caso de que los dispositivos se colocaran en obras ya construidas, o bien podrían hacer que el costo de óbras nuevas se incrementara hasta límites inadmisibles.

Debe considerarse que el incremento del tirante no solo se debe a la inclusión de aire, sino que el chorro al ser deflectado requerirá un bordo libre o un diámetro mayor en el caso de un túnel, para contener al flujo de<u>n</u> tro de la obra.

Un caso que puede dar una buena idea es el de la presa Bratsk, en este caso se reporta, ref 3, que el tirante en el flujo aireado puede incrementarse al doble sin co<u>n</u> siderar la zona de rocío, y al triple si se toma en cue<u>n</u> ta esta.

- 3.1.7 Impacto del chorro. Existen reportes del funcionamiento de la P H Yellow Tail, ref 3, en el sentido de que no se causan daños por este efecto: "No se observaron daños en la superficie de concreto del recubrimiento del túnel en zona de impacto del chorro".
- 3.1.8 Fluctuaciones de presión provocadas por los aireadores. Las fluctuaciones de presión en el vertedor de la hidroeléctrica Bratsk medidas en prototipo son relativamente pequeñas. Las fluctuaciones estandar medidas en la super

ficie del deflector son del orden de  $\sigma = 0.040 - 0.045$   $Kg \{/cm^2, con valores máximos de 5 a 6 \sigma. Además las fluc$ tuaciones de presión medidas en diferentes puntos delvertedor tenían poca correlación, Galperín ref 3, concl<u>u</u>ye que para el caso específico de esta presa, el efectode los aireadores sobre la presa es "insignificante".

3.1.9 Desaireación. La pérdida de aire en el flujo se debe básicamente a los efectos de la fluctuación de las burbujas, de la difusión y en el caso de curvas cóncavas verticales de la influencia de la fuerza centrífuga.

> Kudriashov G V y otros, ref 33, reportan que en la hidr<u>o</u> eléctrica Bratsk la pérdida de aire es del 0.4% por metro lineal, en tanto que Prusza Z, Mantellini P y Semenkov V, ref 34, proponen las siguientes relaciones:

Tipo de tramo Porcentaje de pérdida Recto 0.15 - 0.20% por metro lineal Cóncavo 0.50 - 0.60% por metro lineal

0.15 - 0

Convexo

0.15 - 0.20% por metro lineal

- 3.1.10 Incremento de la eficiencia de los aireadores. Se puede incrementar la eficiencia de los aireadores, si se aumen ta la turbulencia del flujo antes de que este despegue del aireador. Galperin, ref 3, propone una relación para estimar la eficiencia del incremento de la rugosidad en la aireación, en función del efecto de la altura hde la rugosidad, del espaciamiento  $\ell$  de la misma, el e<u>s</u> pesor de la capa límite  $\delta$ , del gasto de aire incluido Qa, del incremento de la rugosidad  $\Delta h$  y del gasto de a<u>i</u> re sin incremento de la rugosidad  $Q_1$ .
- 3.1.11 Aireadores construidos. A continuación se presentan algunas de las obras hidráulicas que actualmente cuentan con sistemas de aireación:

Obra de toma de la presa Grand Coulee. Esta obra tiene un cono al final de la tubería forzada que reduce el diámetro de 2.59 m a 2.36 m, y trabaja con cargas de 61 a 76 m, ver fig 46, año con año se presentaban fuertes daños provocados por cavitación, en 1960 se decidió colocar el sistema de aireación y desde entonces nose han presentado más daños.

Obra de toma de la Presa Calacuccia. Esta obra diseñada para un gasto de 100 m<sup>3</sup>/s, con una carga de 61.4 m, es controlada por compuertas radiales de 1.60 x 2.00 m, y fué construida con una serie de ranuras aireadoras aguas abajo de las compuertas, ver fig 47, después de 8000 hs

de operación no se han registrado daños en el concreto.

Vertedor de la Presa Yellow Tail. Este vertedor en túnel está formado por dos tramos, uno con una inclinación de 55°, unido por medio de una curva vertical con un tr<u>a</u> mo horizontal que fue parte de la obra de desvío.

El diámetro del túnel es de 9.75 m y fué diseñado para un gasto de 2600 m<sup>3</sup>/s, con una carga de 147.7 m, p<u>u</u> diendo alcanzar velocidades de hasta 49 m/s. Después de sufrir grandes daños por cavitación, se colocaron aire<u>a</u> dores de 0.90 x 0.90 m, ver fig 48. Es importante notar el deflector y el desnivel entre las superficies aguas arriba y aguas abajo del mismo.

Obra de toma de la Presa Mica. Esta toma está diseñada para un gasto de 1000 m<sup>3</sup>/s, con una carga de 61 m, ver fig 49. En este caso la aireación se logró por medio de escalones o sea por medio de grandes diferencias de nivel entre dos tramos. Se construyeron dos aireadores, el primero después de las compuertas con un desnivel de 2.75 m y el segundo aguas abajo de la curva vertical, con una diferencia de niveles de 4.5 m.

Vertedor de la Presa Bratsk. Esta presa de concreto de 100 m de altura, tiene una rápida con pendiente de 1:0.80, ver fig 50. En el vertedor existe un aireador c<u>o</u> locado 30 m aguas abajo de la cresta, es un deflector hueco y el aire es incluido por la zona de separación en las pilas.

Vertedor de la Presa Nurek. Este vertedòr en túnel con diámetro de 10 m, fué diseñado para un gasto de 2400 m<sup>3</sup>/s y el flujo puede llegar a alcanzar velocidades de 42 m/s ver fig 51, cuenta con 8 aireadores cuya geometría se presenta en la misma figura.

Vertedor de la presa Guri. En esta presa se han incluido una serie de aireadores de diferente tipo: rampas, escalones y combinaciones de ellos, alimentados desde las pilas de las compuertas, o por medio de ventanas en las paredes, con lo cual se ha logrado reducir al mínimo los daños por cavitación que frecuentemente se presentaban.

Vertedor de la presa Foz de Areia. Esta presa de enroca miento de 160 m de altura, tiene un vertedor de 400 m de largo por 70.6 m de ancho, diseñado para descargar 11000 m<sup>3</sup>/s, el cual fue protegido con tres rampas airea doras, los resultados obtenidos indican que la aireación ha inhibido casi totalmente a la cavitación.

La presa San Roque, ref 90, tiene un vertedor diseñado para descargar 12800 m<sup>3</sup>/s, el canal de descarga mide 105 m de ancho y 550 m de largo, con una pendiente máxima de 1:4, y pueden producirse velocidades de hasta 45 m/s. Para evitar erosión por cavitación en el vertedor se construyeron tres aireadores con deflector.

En la tabla No 9 se presentan las principales caracterís ticas de algunos aireadores construidos.

3.2 Influencia de la geometría del aireador sobre la longitud de la cavidad de aireación.

Con objeto de revisar la influencia de la geometría del aireador sobre la longitud de la cavidad de aireación, se llevaron al cabo una serie de ensayes en un modelo físico. Los tipos de aireador ensayados fueron el escalón y el deflector.

3.2.1 Descripción del modelo

Se utilizó el modelo del vertedor de la P H Malpaso a escala 1:30. de acuerdo al criterio del USBR, al pie del cimacio existe una curva vertical con radio R = 44.0 m en prototipo. Al final de la curva, donde la pendiente se hace nula, se colocaron un escalón y los deflectores a probar.

3.2.2 Escalones

Se ensayó un escalón de 5 cm en modelo (3.0 m en prototipo).

Se hicieron mediciones del tirante  $\mathcal{Y}$ , y de la velocidad de aproximación al aireador  $\mathcal{V}$ , así como de la longitud de la cavidad debajo del chorro  $\mathcal{L}$  para diferentes gastos  $\mathcal{Q}$ . Los resultados obtenidos, así como los parámetros ad<u>i</u> mensionales  $\mathcal{L}/\mathcal{Y}$  y Fn (número de Froude) se presentan en la tabla 10.

En la fig 52 se presenta la relación Fr - L/Y, cuya ción es:

$$L/y = 2.331 \ \mathbf{F}r^{0.461} \tag{80}$$

Vale la pena hacer notar que en la presa Glenn Canyon, ref 3, se construyó un aireador con escalón de 3.0 m de altura, y en él se obtuvieron las siguientes relaciones  $F_{h} = 7.32$  y L/y = 11.86, en la fig 52 se puede notar la coincidencia con los resultados obtenidos en este experimento.

## 3.2.3 Deflectores

En el mismo modelo escala 1 a 60, se ensayaron tres deflectores con longitudes L correspondientes en prototipo a 3.0, 5.0 y 8.0 m, colocados al final de la curva veractical y con ángulos: 0 de 10°, 20° y 30° con respecto a la horizontal.

Se midieron tirantes y velocidades de aproximación al deflector, así como la longitud de la cavidad para dif<u>e</u> rentes gastos. Se obtuvieron las relaciones  $\mathbf{F}n - L/\mathcal{Y}$  y  $\theta - L$ .

También se relacionaron el ángulo del deflector y la longitud de los mismos, para 3 gastos diferentes 0.1, 0.2 y 0.3 m<sup>3</sup>/s en modelo que corresponden a 2788.54, 5577.09 y 8365.68 m<sup>3</sup>/s en prototipo.

Con objeto de analizar la influencia de la longitud  $\ell$ del deflector, el ángulo de salida  $\theta$  y el gasto Q, sobre la longitud de la cavidad l, se hizo un análisis de sensibilidad mediante un experimento factorial 3<sup>3</sup> con fundido.

En la tabla No 11 se presentan las mediciones, en ella puede observarse que se hicieron tres repeticiones y que cada una de ellas se ha confundido en tres bloques, los números entre paréntesis indican la combinación de tratamiento y los colocados debajo de ellos la longitud de la cavidad en metros.

Con los totales de las tres repeticiones correspondientes a cada combinación de tratamientos, se preparó la tabla No 12 de tres clasificaciones, con ésta puede obtenerse tres tablas de dos clasificaciones para  $\ell$  y  $\theta$ ,  $\theta$  y  $\varrho$ ,  $\ell$  y  $\varrho$ , estas se muestran con los números 13, 14 y 15, de ellas se obtendrán los efectos principales y las interacciones de primer orden.

Con objeto de obtener la suma de cuadrados para los tres efectos, se pueden preparar dos tablas de dos clasific<u>a</u> ciones a partir de la No 12, estas se llamarán *I* y J respectivamente y les corresponden los números 16 y 17.

Las cantidades  $W_1$ ,  $W_2$ ,  $W_3$ ,  $X_1$ ,  $X_2$ ,  $X_3$ ,  $Y_1$ ,  $Y_2$ ,  $Y_3$  y  $Z_1$ ,  $Z_2$ ,  $Z_3$ , se obtienen de las tablas 16 y 17, y se muestran en la No 18, con la corrección respectiva. El factor de corrección, así como todas las sumas de cuadrados se pre

sentan en la tabla No 19.

Finalmente en la tabla No 20 se muestra el análisis de variancia del diseño confundido 3<sup>3</sup>, de esta pueden sa carse las siguientes conclusiones:

Los efectos principales así como las interacciones son significativas al nivel del 1 por ciento, además si se observan los cuadrados medios puede notarse que el efe<u>c</u> to que mayor influencia tiene es el del ángulo  $\theta$ , le s<u>i</u> gue la longitud  $\ell$  del deflector y en último lugar el gasto Q, este resultado coincide con lo reportado por Eccher y Siengenthales, ref 90, en el sentido de que la demanda de aire que es función de la longitud de la cavidad tiene poca influencia del gasto.

El efecto del ángulo en la longitud de la cavidad se muestra en las figuras 53, 54 y 55, donde puede observarse el incremento de L/Y con el aumento de  $\theta$ . Para ob tener estas gráficas fueron necesarias velocidades en modelo de 7 m/s, que son las que garantizan que haya aireación.

3.3 Coeficientes de difusión. Aireación inducida

Para conocer el comportamiento de la concentración de aire en el sentido del eje del conducto, es necesario establecer relaciones que incluyan entre otras variables a la distancia x y el gasto de aire qa inducido por el aireador. Una forma de atacar este problema es resolver

la ecuación de difusión.

Carshaw y Jaeger, ref 94, propusieron una solución para la ecuación de difusión, para calcular la distribución de concentración o temperatura aguas abajo de una línea fuente dada, esta solución es la siguiente:

$$c(x,y) = \frac{qa}{2\pi D_{\chi}} K_{o} \left(\frac{\overline{u} \sqrt{x^{2} + y^{2}}}{2D_{\chi}}\right) exp\left(\frac{\overline{u}x}{2D_{\chi}}\right)$$
(81)

donde:

c(x,y) es la concentración en el punto x,y
Dx es el coeficiente de difusión
K<sub>o</sub> es la función modificada de Bessel
de segunda clase y orden cero

Las demás variables ya han sido anotadas.

Además  $K_o(x)$  se define así:

$$K_{\circ}(x) = - \{ ln(x/2) + \gamma \} I_{\circ}(x) + \frac{x^{2}}{2^{2}} + \frac{x^{4}}{2^{2} \cdot 4^{2}} \{ 1 + \frac{1}{2} \} + \frac{x^{6}}{2^{2} \cdot 4^{2} \cdot 6^{2}} \{ 1 + \frac{1}{2} + \frac{1}{3} \} + \dots$$
(82)

donde:

Y es la constante de Euler y vale 0.5772156

I, función modificada de Bessel de primera especie y orden cero, definida de la siguiente manera:

$$I_{o}(x) = 1 + \frac{x^{2}}{2^{2}} + \frac{x^{4}}{2^{2} \cdot 4^{2}} + \frac{x^{6}}{2^{2} \cdot 4^{2} \cdot 6^{2}} + \dots$$
(83)

Como en este caso en particular interesa conocer la co<u>n</u> centración de aire cerca de la plantilla, es decir los valores  $\frac{y}{x}$  son pequeños, la ecuación 81 puede transfo<u>r</u> marse de acuerdo con Hinze, ref 95, como se muestra a continuación:

$$c(x,y) = \frac{q_a}{2\sqrt{\pi D_x \bar{u}x}} exp \left(-\frac{\bar{u}y^2}{4D_x \bar{x}}\right)$$
(84)

Dado que  $y \rightarrow 0$ , exp  $\left(-\frac{\bar{U}}{4D_{\bar{X}}}y^2\right) \rightarrow 1$ , entonces la ecuación 84 se reduce a:

$$c(x, y) = \frac{q_a}{2\sqrt{\pi D_y \bar{u}_x}}$$
(85)

Despejando  $\mathcal{D}_{X}$ :

$$\mathcal{D}_{\chi} = \frac{q_a^2}{4c^2\pi\bar{u}_{\chi}} \tag{86}$$

## 3.4 Mediciones

Las mediciones se hicieron en la instalación de alta ve locidad con el equipo y en la forma que se indica en el inciso 2.3. en las figs 56 a 59 se muestran las distribuciones de concentración de aire en las secciones 0.85, 1.00, 1.50 y 2.00 m; de la sección 2.00 a la 9.00 m se hicieron mediciones de concentración de aire cerca de la plantilla (a 0.625 cm) ver tabla 21, y con ellas se obtuvieron los coeficientes de difusión mediante el empleo de la ecuación 86.

3.5 Análisis de resultados

En las figuras 56 a 59 puede notarse el efecto de la flotación de las burbujas y por lo tanto el aumento de la concentración de aire conforme crece la distancia de la plantilla al punto de medición, lo cual implica pérdida de concentración cerca del fondo del canal.

En la tabla No 21, se observa que porcentualmente las pérdidas de concentración de aire se incrementan confo<u>r</u> me disminuye la concentración con la distancia, esto se explica porque el coeficiente de difusión se incrementa con la distancia.

Con las mediciones hechas y con el auxilio de la ecuación 86 se obtuvieron los coeficientes de difusión  $\mathcal{P}_{\chi}$ , en la fig 60 se presenta la relación  $\mathbf{F}_{\pi} - \mathcal{P}_{\chi}/q_{a}$ , para el canal de alta velocidad, donde  $q_{a}$  es el gasto de aire, en esta figura puede observarse que  $\mathcal{P}_{\chi}/q_{a}$  decrece conforme el número de Froude aumenta.

También se construyeron curvas adimensionales  $X/y = \mathcal{D}_{\chi}/q_a$ , ver fig 61, donde X es la distancia del aireador a la zona de interés, y <sup>y</sup> es el tirante para el flujo teórico no aireado. En este caso  $\mathcal{D}_{\chi}/q_a$  aume<u>n</u> ta con X/y.

3.6

Para conocer la concentración de aire <sup>C</sup> cerca de la pla<u>n</u> tilla a diferentes distancias del aireador se propone el siguiente método:

- Calcular el perfil teórico del agua sin aire incluido
- 2. Obtener la velocidad V y la relación x/y
- 3. Con el auxilio de la fig 61 obtener  $\mathcal{D}_{\chi}/q_a$
- 4. Calcular  $q_a = Q_a/b$

5. Obtener  $\mathcal{D}_{\chi}$ 

- 6. Con la ecuación 85 calcular la concentración C en la sección de interés, considerando que  $\mathcal{P}_X$ es función de <sup>X</sup> y por lo tanto es necesario calcularlo en cada estación.
- Si lo que interesa es calcular la distancia entre aireadores, se debe aplicar el método hasta encontrar la concentración prefijada para proteger la obra.

3.7 Ejemplos de aplicación

Con objeto de mostrar la aplicabilidad del método propue<u>s</u> to se seleccionaron 4 casos: a) La P H Foz de Areia, Brasil, ref 89

b) La P H Guri, Venezuela, ref 87

c) Un modelo de la Presa San Roque, ref 93

Para el caso de la presa Foz de Areia se obtuvieron las concentraciones a partir de los aireadores, en la fig 63 puede observarse que de acuerdo al método propuesto para un gasto de 3300 m<sup>3</sup>/s la distancia entre el primer y segundo aireador está totalmente protegida, pues a este último llega una concentración mayor del 2%, la distancia entre 2do y 3er aireador, y entre este y la cubeta d<u>e</u> flectora, tendrían algunos problemas de cavitación en los últimos metros. En las tablas 23 a 26 se presentan los cálculos de la concentración de aire para otros gastos.

ELAUHIV.

SPA 1

DEPFI

Para la presa Guri se obtuvo la variación de la concentra ción, para aireadores con diferente ángulo de deflector, ver fig 64, en esta puede observarse además, como ya se había anotado la influencia de dicho ángulo sobre la cant<u>i</u> dad de aire incluido.

En el caso de la presa San Roque se hicieron mediciones de concentración de aire en modelo, estos son comparados con los obtenidos aplicando el método propuesto, ver fig

65. Como puede notarse en este caso la coincidencia no es muy buena, sin embargo son dudosas las mediciones reporta das, pues existen zonas donde la concentración se incrementa sin razón aparente.

3.8 Conclusiones y recomendaciones

1.- De los tres tipos de aireador; ranura, escalón y deflector, éste último tiene ventajas, sin embargo la combinación de dos o tres de ellos parece ser la mejor alter nativa.

2.- Aunque la aireación tiene ventajas, también puede pr<u>o</u> ducir efectos negativos como aceleración indeseada del flujo, o incremento de tirantes que requieren mayor bordo libre o pueden ahogar los túneles.

3.- A la fecha solo existen resultados parciales y aislados sobre el inicio del funcionamiento de los aireadores, del comportamiento de la concentración de aire en el flujo y en consecuencia de la separación entre aireadores.

4.- La relación  $F_{\pi}$  - L/y obtenida para los escalones mues tra buena coincidencia con lo reportado para la presa Glenn Canyon.

5.- El ángulo del deflector es el que mayor influencia tiene en la longitud de la cavidad, le siguen en orden la longitud de la rampa deflectora y el gasto.

6.- Porcentualmente las pérdidas de concentración de aire se incrementan conforme disminuye la concentración con la distancia, esto se debe a que los coeficientes de difusión aumentan también en esa dirección.

7.- La relación del coeficiente de difusión al gasto de aire decrece conforme el número de Froude aumenta.

8.- La relación  $\mathcal{D}x/q_a$  aumenta con x/y

9.- Para efectos de diseño se recomienda utilizar el mé todo propuesto.

10.- Se recomienda continuar el estudio variando las velocidades.

11.- Se recomienda hacer el análisis del inicio del funcionamiento de los aireadores y de la demanda de gasto de aire en la instalación de alta velocidad del Instituto de Ingeniería.

## 4. SUPERFICIES POLIEDRICAS

4.1 Antecedentes

A continuación se presenta el estado del arte de los criterios de diseño para curvas verticales.

4.1.1 Criterios de diseño de curvas verticales

Dependiendo de las condiciones topográficas, geológicas e hidráulicas, las curvas verticales pueden ser cóncavas<sup>6</sup> o convexas (en relación al flujo), en ambos casos las distribuciones de presiones y velocidades se modifican debido a las fuerzas normales provocadas por el cambio en la dirección del flujo. Si se acepta una ley hidrost<u>á</u> tica de presiones en canales prismáticos con poca pendiente y con flujo uniforme, esta se modificará debido a la curvatura de las líneas de corriente, ref 96.

En el caso de las curvas cóncavas las fuerzas por cambio de dirección actuan hacia abajo, haciendo que las presio nes en la plantilla del canal se incrementen, en las cur vas convexas el sentido de estas fuerzas se invierte, t<u>e</u> niéndose presiones menores que las que corresponderían a una ley de distribuciones hidrostáticas.

El diseño de las curvas verticales se ha hecho tradicionalmente ajustando recomendaciones geométricas obtenidas en modelo o prototipo para otros casos a las condiciones topográficas y geológicas del lugar, y revisando que el funcionamiento hidráulico sea eficiente. A continuación se citan algunos de esos criterios.

## 4.1.2 Curvas concavas

Para efectos de presentación las curvas cóncavas se div<u>i</u> den en dos grupos, las que se utilizan para unir dos tr<u>a</u> mos rectos o el pie del cimacio y el canal de descarga, y las de las estructuras deflectoras.

La Comisión Federal de Electricidad, CFE, México, ref 97, da recomendaciones de este tipo para curvas de unión:

Con objeto de evitar presiones positivas altas, las curvas deben ser un arco circular de radio R, con valores mayores de:

$$R = 0.215 \, dV^2 \tag{87}$$

R = 10 d

(88)

El radio de la curva de liga entre el pie del cimacio y el canal de descarga no debe ser menor de cinco veces el tirante. La curva que une al tramo inclinado y al horizontal en un túnel vertedor, debe tener un radio mayor de 2.5 veces el diámetro del conducto.

Las recomendaciones anteriorés coinciden con las del United States Bureau of Reclamation, USBR, ref 98.

Henderson F M, refs 99 y 100 estudió tres casos de curvas cóncavas:

a) Codos de unión entre tramos inclinados y horizontal del vertedor, con el túnel de desvío cerrado, fig 65a

 b) Codos similares al anterior, con el túnel de desvío abierto, fig 6<sup>5</sup>b

c) Codos con tapón de concreto en el túnel de desvío, fig 65c

Las hipótesis que se hacen en el análisis son las siguie<u>n</u> tes:

Se desprecia la viscosidad del agua y la aceleración de la gravedad, el flujo es potencial y no arrastra o incl<u>u</u> ye aire en su interior.

Los resultados analíticos obtenidos concuerdan aceptabl<u>e</u> mente (errores del 2%), con mediciones de laboratorio, Una conclusión importante a la que se llega, es que la

teoría del vórtice libre, la cual será citada más tarde puede ser aplicada directamente para el cálculo de curvas cóncavas sólidas, como en el caso c.

Para las estructuras deflectoras existe un número mayor de criterios de diseño.

El USBR, ref 98 recomienda dos tipos de disipadores de trampolín sumergido, uno liso y uno estriado, útiles cuando el tirante del agua de descarga es suficienteme<u>n</u> te grande para la formación de un resalto hidráulico.

Por su parte el Unites States Army Corps of Engineers, ref 101, presenta una serie de estructuras tipo para trampolines ahogados y saltos de ski, en todos los casos es necesario recurrir a parámetros obtenidos experimentalmente, se recomienda consultar las cartas de diseño 112-6/1, 2, 112-7 y 112-8.

La cubeta lisa tipo Lievi-Chertousov, ref 97, tiene como ventaja que el labio de salida se ubica a una altura tal que no permite la entrada de cuerpos extraños que pudieran alterar el funcionamiento hidráulico o dañar la superfice de la cubeta.

Existen otros tipos de cubetas para casos más específicos como el propuesto por la Secretaría de Agricultura y Recursos Hidráulicos, SARH, denominado disipador Tenaxco, cuya nariz debe quedar a una elevación igual a la del agua en el río, otro tipo es el propuesto por Villa Medina y

R Gómez Rosas ref 102, útil para gastos pequeños.

Douma, refs 103 y 104, Balloffet, ref 105 y el Cuerpo de Ingenieros, ref 101 han propuesto métodos para el cálculo de presiones en las estructuras deflectoras.

Douma supone que las líneas de corriente en el deflector forman círculos concéntricos, y que la distribución de velocidades a lo largo de las líneas de corriente se hace en base a la teoría del vórtice irrotacional.

Por su parte Balloffet también acepta la teoría del vórtice irrotacional para el cálculo de presiones máximas, el método propuesto es gráfico y con él es posible obtener el diagrama de presiones.

El Cuerpo de Ingenieros propone un método gráfico basado en resultados experimentales, se recomienda consultar la hoja 117-2 de la ref 101.

Los métodos de Douma y Balloffet dan resultados muy pare cidos, y difieren sustancialmente de los del cuerpo de Ingenieros, esto se debe a que los dos primeros desprecian las pérdidas por fricción en el vertedor y canal de descarga, mientras que el tercero sí los considera, dado que el tirante en la cubeta depende de las pérdidas, los resultados obtenidos deben ser diferentes, en todo caso los métodos de Douma y Balloffet son más conservadores.

Por su parte Elevatorski, ref 106, propone curvas parabó

licas para saltos de ski y para salidas de túneles vertedores.

También se han hecho intentos más teóricos para el cálculo de presiones y del perfil del agua en estructuras deflectoras, Tio-Chun Chen y Yun-Shen Yu, ref 107, consideraron ambos casos: curvas de unión y estructuras terminales. Suponen que el flujo es bidimensional, potencial y que se desprecia el efecto de la gravedad.

Utilizando transformación conforme y el teorema de Woods, se obtiene una ecuación integral para la velocidad compleja, esta ecuación integral se resuelve numéricamente obteniéndose así la distribución de velocidades de presiones y el perfil del agua. Los resultados obtenidos difieren cuando mucho en un 10% de mediciones hechas en modelo.

Lenau C W y Cassidy J J ref 108, van más allá y haciendo las mismas hipótesis que los autores anteriormente citados, emplean también transformación conforme y resuelven el problema con gravedad y sin gravedad.

En ambos casos reportan resultados aceptables.

#### 4.1.3 Curvas convexas

Las curvas convexas también se calsificarán en dos grupos para efectos de presentación: curvas de liga entre dos tramos rectos y curvas de vertedores.

Curvas de liga. El USBR, ref 98, recomienda que las cu<u>r</u> vas convexas se diseñen con la ecuación modificada de un chorro libre saliendo de un orificio inclinado.

Por su parte la CFE, ref 97, recomienda que las curvas sean "bastante" tendidas para evitar separación.

El United States Department of the Interior Bureau of Reclamation, ref 109, toma en consideración tanto el á<u>n</u> gulo  $\theta_{o}$  del tramo recto aguas arriba de la curva, como el de aguas abajo  $\theta_{L}$ , y propone las siguientes ecuaciones para diseño:

$$y = X \tan \theta_{\circ} + \frac{(\tan \theta_{L} - \tan \theta_{\circ})X^{2}}{2L_{t}}$$
(89)

$$K = \frac{(\tan \theta_L - \tan \theta_o) 2h_V \cos^2 \theta_o}{L_t}$$
(90)

donde:

}

Х,	У,	coordenadas de un	sistema de refe-
		rencia con origen	al final del tr <u>a</u>
	 2	mo aguas arriba	

Lt, longitud horizontal de la curva

 $h_{v}$ , carga de velocidad en el origen de

la curva, calculada usando n = 0.010

n, coeficiente de rugosidad de Manning  $K \leq 0.5$ , este valor asegura presiones posit<u>i</u> vas en el piso del canal El procedimiento de cálculo se limita a obtener un valor de  $L_{t}$  con la ecuación 90, y con este valor las coordenadas de la curva.

También se acostumbra aproximar el perfil de la curva al de un chorro cayendo libremente, ref 110, y para ello se emplea la ecuación propuesta por Scimemi.

$$y = \frac{20.5}{\mu^{0.85}} x_0^{1.85}$$
(91)

donde H es la energía específica en la llegada de la cur va y x e y son las coordenadas de un sistema de referencia con origen en el inicio de la misma.

Si se deriva la ecuación 91 con respecto a x y se iguala a la pendiente S del tramo aguas arriba se obtiene la ecuación del perfil de la curva:

$$u = \frac{0.5}{H^{0.85}} (x + a)^{1.85} - b$$
 (92)

donde  $a = x_0$ ,  $b = y_0$  o sea las coordenadas del origen.

Cimacios. La forma de los cimacios se basa en la idea de que se adapte al perfil inferior de una vena líquida cayendo de un vertedor de cresta delgada.

Bazin en 1890 hace mediciones en vertedores, las cuales son aprovechadas por Creager, que a su vez las complemen ta y en 1917 propone un perfil que cumple con la condición establecida anteriormente, sólo que tanto sus mediciones como las de Bazin fueron hechas en zonas cercanas

a la cresta del vertedor y por lo tanto para zonas más alejadas era necesario hacer extrapolaciones, así, Scimemi' mide en zonas más alejadas de la cresta para valores de hasta x/H = 6.5, y/H = 17.5, siendo x, y las coordenadas de un sistema de referencia con origen en la cresta del vertedor de pared delgada y sentidos pos<u>i</u> tivos hacia la derecha y hacia abajo, H es la carga sobre el vertedor, la ecuación que obtuvo es la 91.

Por su parte Lázzari hizo mediciones en vertedores de pared delgada y planta circular obteniendo la ecuación

$$y = 6H (x/3.4 H)^{c}$$
 (93)

donde c está en función de H y R, radio de curvatura de la planta del vertedor.

Los dos criterios mas usuales en la actualidad son los del USACE, ref 101 y los del USBR, ref 98.

El U S Army Corps of Engineers, USACE, ha desarrollado varios perfiles standard WES (Waterways Experimental Station) basados en la ecuación:

$$X^{n} = K H^{n-1} Y \tag{94}$$

donde:

- X, Y, ejes de un sistema de referencia ortogonal con origen en la cresta del vertedor
  - H, carga de diseño, sin considerar la carga de velocidad de llegada

del paramento aguas arriba del vertedor La forma del perfil en el cuadrante aguas arriba se dise ña por medio de arcos circulares.

K y n, parámetros que dependen de la pendiente

El USBR propone la ecuación:

$$\frac{y}{H} = -K\left(\frac{x}{H}\right)^n$$

donde todas las variables se consideran igual que en el caso del USACE.

Otra forma de construir el perfil vertedor para casos de paramento aguas arriba vertical y velocidad de llegada despreciable, es por medio de una curva circular compue<u>s</u> ta por medio de radios expresados en función de la carga de diseño *H*.

Levi E y Aldama A, ref 111, aceptando el comportamiento irrotacional del flujo sobre un vertedor, utilizaron el potencial complejo:

$$\delta = z^{\alpha} \tag{96}$$

· ~(95)

tratando de aproximarlo al perfil de Scimemi, habiendo obtenido:

$$K_{H} = 25 H$$
 (97)

donde:

 $K_{\text{H}}$ , valor constante de una línea de corriente para la carga  $H^{3,4}$ 

en la fig 66 se hace la representación gráfica del poten cial complejo  $f = z^{3.4}$ 

La ventaja del enfoque de Levi y Aldama es que concciendo el potencial complejo, se puede tener toda la informa ción sobre el campo de flujo de la lámina vertiente.

## 4.2 Criterio propuesto

Normalmente las obras hidráulicas se diseñan usando criterios tradicionales, derivados de estudios en modelo y prototipo de unas cuantas presas. Es decir, se ajustan los resultados obtenidos en condiciones muy específicas que no siempre son la mejor solución al problema partic<u>u</u> lar. Este procedimiento aunque ha permitido diseñar obras que han funcionado bien dentro de ciertos límites, no asegura un adecuado funcionamiento hidráulico ni demuestra ser la alternativa más económica.

Un criterio de diseño que parece tener posibilidades de desarrollo y que ofrece una serie de ventajas sobre criterios tradicionales es el diseño poliédrico de vertedores.

La idea fundamental de este criterio es cambiar el diseño de las curvas verticales tradicionales por secciones poligonales, ver fig 67. Desde el punto de vista hidráulico, este tipo de obra facilitaría la aireación del fl<u>u</u> jo que evita daños por cavitación por lo que sería par-

ticularmente útil en obras de alta caída, además esto llevaría a la construcción de superficies planas en las obras de excedencias, lo que reduciría el uso de cimbras complicadas, de mano de obra y, en general, de equipos especiales de construcción dada la sencillez del tipo de obra propuesto.

#### 4.2.1 Modelo teórico

Para analizar el comportamiento del flujo en superficies poliédricas con dos y tres tramos se desarrolló un modelo utilizando transformación de Schwartz-Christoffel. Las hipótesis que se establecen son las siguientes:

a) La influencia de la gravedad es despreciable dentro de la superficie poliédrica. Esta consideración se hace en base a que en flujos de alta velocidad las fuerzas inerciales son mayores que las gravitacionales, es decir los números de Froude son grandes.

b) La influencia de la viscosidad es despreciable dentro de la superficie poliédrica. Es decir las fuerzas incerciales son mayores que las viscosas, o sea que los números de Reynolds son grandes, esto también sucede normalmente en las estructuras deflectoras o curvas verticales en las obras de excedencia.

c) Se acepta una distribución de velocidad uniforme en la aproximación de la superficie poliédrica. Esto sedebe a que normalmente la capa límite se ha desarrollado to-

talmente, es decir ha alcanzado a la superficie libre del

agua,

## 4.2.1.1 Superficie cóncava de dos tramos

La superficie poliédrica cóncava de dos tramos, puede presentarse de dos maneras, ver figs 68 y 69.

En el caso de que el tramo aguas arriba sea el inclinado fig 68, se puede utilizar la transformación de Schwarz-Christoffel, así el interior del polígono se puede tran<u>s</u> formar en el semiplano superior del plano  $\omega$ , mediante la ecuación:

$$\frac{dz}{d\omega} = A (\omega)^{\frac{\alpha}{11} - 1}$$
(98)

donde A es una constante.

Integrando:

$$z = A \int \omega^{\frac{\alpha}{11}} d\omega + B$$
 (99)

$$z = \frac{A \pi}{\alpha} \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + B \qquad (100)$$

Las constantes A y B se obtienen de las condiciones de frontera, así para el punto B, z = 0 y  $\omega$  = 0, y por lo tanto B = 0. Para el punto C, se tiene z =  $\overline{BC}$  = b,  $\omega$  = 1, y se obtiene A = b  $\alpha/\pi$ .

Sustituyendo en la ecuación 100:

$$z = b \omega^{\frac{\alpha}{1}}$$

(101)

El potencial complejo en el plano  $\omega$  es:

$$P(\omega) = U_0 \omega$$
 (103)

102

donde U, es la velocidad media de aproximación, entonces:

 $\omega = (z/b)^{\pi/\alpha}$ 

$$P(z) = U_o \left(\frac{z}{b}\right)^{\frac{\pi}{\alpha}}$$
(104)

Las ecuaciones de las líneas de corriente y equipotencia les se obtienen de la siguiente manera:

$$P\{z\} = \phi + i \psi = U_o\left(\frac{z}{b}\right)^{\frac{\pi}{\alpha}} = U_o\left(\frac{\pi e^{i\theta}}{b}\right)^{\frac{\pi}{\alpha}}$$
(105)  
$$\phi + i \psi = U_o\left[\frac{\pi^{\frac{\pi}{\alpha}}\left(\cos\frac{\pi}{\alpha} \ \theta + i \ sen \ \frac{\pi}{\alpha} \ \theta\right)}{b^{\frac{\pi}{\alpha}/\alpha}}\right]$$
(106)

Igualando partes real e imaginaria se obtiene:

$$\phi = \frac{u_o \ \pi^{\pi} \alpha}{b^{\pi} \alpha} \ \cos \frac{\pi}{\alpha} \ \theta \tag{107}$$

$$\psi = \frac{u_o \ \pi^{\pi} \alpha}{\pi} \ \sin \frac{\pi}{\alpha} \ \theta \tag{108}$$

$$\psi = \frac{1}{b^{\pi/\alpha}} \sin \frac{1}{\alpha} \theta \tag{10}$$

Las líneas de corriente tendrán por ecuación:

$$\frac{u_{o} r^{\pi/\alpha}}{b^{\pi/\alpha}} \sin \frac{\pi}{\alpha} \theta = cte \qquad (109)$$

y las equipotenciales:

$$\frac{U_o r^{\pi/\alpha}}{b^{\pi/\alpha}} \cos \frac{\pi \theta}{\alpha} = cte \qquad (110)$$

La velocidad vale:

$$P'(z) = \frac{U_{o\pi}}{\alpha b^{\pi/\alpha}} z^{\frac{\pi}{\alpha} - 1} = \frac{U_{o\pi}}{\alpha b^{\pi/\alpha}} (re^{i\theta})^{\frac{\pi}{\alpha} - 1} = \frac{U_{o\pi}}{\alpha b^{\pi/\alpha}} r^{\frac{\pi}{\alpha} - 1} \left[ \cos\left(\frac{\pi}{\alpha} - 1\right)\theta + i \, sen\left(\frac{\pi}{\alpha} - 1\right)\theta \right]$$
(111)

La velocidad compleja:

$$V = \overline{P'(z)} = C \pi \frac{\pi}{\alpha} - 1 \left[ \cos\left(\frac{\pi}{\alpha} - 1\right)\theta - i \, sen\left(\frac{\pi}{\alpha} - 1\right)\theta \right]$$
(112)

donde:

$$C_1 = \frac{U_o \pi}{\alpha b^{\pi/\alpha}}$$
(113)

cuya magnitud es:

$$|V| = \sqrt{[C_1 n\overline{\alpha}^{\frac{\pi}{\alpha}} - 1] \cos[(\frac{\pi}{\alpha} - 1)\theta]^2 + [C_1 n\overline{\alpha}^{\frac{\pi}{\alpha}} - 1] \sin[(\frac{\pi}{\alpha} - 1)\theta]^2} = [C_1 n\overline{\alpha}^{\frac{\pi}{\alpha}} - 1]^2$$
(114)

La distribución de presiones puede obtenerse aplicando la ecuación de Bernoulli:

$$\frac{P}{\rho} + \frac{V^2}{2} = cte = \frac{P_{\infty}}{\rho} + \frac{V_o^2}{2} = \frac{P_o}{\rho}$$
(115)

donde:

 $P_{\infty}$ , es la presión donde la velocidad vale  $V_{o}$  $P_{o}$ , es la presión de estancamiento en cualquier punto donde V sea cero

Vo, es la velocidad en el punto de interés

Si el tramo aguas abajo es el inclinado, ver fig 70, el procedimiento es el mismo, y se pueden utilizar las mismas ecuaciones para el cálculo de líneas de corriente y equip<u>o</u> tenciales, así como para el cálculo de la distribución de presiones con una adecuada ubicación de los ejes coordenados.

# 4.2.1.2 Superficie convexa de dos tramos

En este caso, ver fig 70, la ecuación de transformación es:

$$\frac{dz}{d\omega} = A (\omega)^{\frac{\alpha}{11}} - 1$$
(116)

Integrando:

$$z = \frac{A\pi}{\alpha} \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + B \qquad (117)$$

Las constantes en este caso valdrán:

$$B = a \dot{i} \tag{118}$$

$$A = \frac{(b - a i)\alpha}{\pi}$$
(119)

donde  $a = \overline{OB} + y = \overline{OC}$ 

Sustituyendo en la ecuación (117):

$$z = (b - ai) \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + ai, \qquad (120)$$
$$\omega = (\frac{z - ai}{b - ai})^{\frac{\pi}{\alpha}} \qquad (121)$$

El potencial complejo vale:

$$P(z) = U_o \left(\frac{z - a i}{b - a i}\right)^{\frac{\pi}{\alpha}}$$
(122)

La velocidad se puede calcular con la ecuación:

$$P'(z) = \frac{\pi}{\alpha} U_o \left( \frac{z - \dot{a} i}{b - a i} \right)^{\frac{\pi}{\alpha} - 1} \left[ \frac{b - a i}{(b^2 - a^2) - \hat{z} a b i} \right] (123)$$

La velocidad compleja se obtiene como en el caso anterior.

4.2.1.3 Superficie cóncava de tres tramos

Para el caso de la superficie poliédrica con tres tramos y ángulos iguales ver fig 71, se puede seguir un proced<u>i</u> miento similar, así la transformación de Schwarz-Christoffel es la siguiente:

$$\frac{dz}{d\omega} = A \left(\omega + 1\right)^{\frac{\alpha}{\pi} - 1} \left(\omega\right)^{\frac{\alpha}{\pi} - 1}$$
(124)

Integrando:

$$z = A \int \omega^{\frac{\alpha}{\pi} - 1} (\omega + 1)^{\frac{\alpha}{\pi} - 1} d\omega + B \qquad (125)$$

El término  $(\omega + 1)^{\frac{\alpha}{\pi} - 1}$  se puede desarrollar en serie ut<u>i</u> lizando el teorema binomial:

$$(\omega + 1)^{\frac{\alpha}{\pi} - 1} = 1 + (\frac{\alpha}{\pi} - 1)\omega + \frac{(\frac{\alpha}{\pi} - 1)(\frac{\alpha}{\pi} - 2)}{2!}\omega^{2} + \frac{(\frac{\alpha}{\pi} - 1)(\frac{\alpha}{\pi} - 2)(\frac{\alpha}{\pi} - 3)}{3!}$$
$$\omega^{3} + \frac{(\frac{\alpha}{\pi} - 1)(\frac{\alpha}{\pi} - 2)\cdots(\frac{\alpha}{\pi} - 1 - n + 1)}{n!}\omega^{n} + \cdots$$
(126)

Haciendo:

$$\frac{\alpha}{\pi} - 1 = C_1 \qquad (127)$$

$$\frac{\left(\frac{\alpha}{\pi} - 1\right)\left(\frac{\alpha}{\pi} - 2\right)}{2!} = C_2 \qquad (128)$$

$$\frac{\left(\frac{\alpha}{\pi}-1\right)\left(\frac{\alpha}{\pi}-2\right)\cdots\left(\frac{\alpha}{\pi}-n\right)}{n!}=C_n \qquad (129)$$

La ecuación integral puede escribirse así:

$$z = A \int \left[ \omega \frac{\alpha}{\pi} - 1 + C_1 \omega \frac{\alpha}{\pi} + C_2 \omega \frac{\alpha}{\pi} + 1 + C_3 \omega \frac{\alpha}{\pi} + 2 + \cdots + C_n \omega \frac{\alpha}{\pi} + n - 1 \right] d\omega + B$$
(130)

y entonces:

$$z = A \left( \frac{1}{\alpha/\pi} \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} \div \left[ C_{1} / \left[ \frac{\alpha}{\pi} + 1 \right] \right] \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + 1 + \left[ C_{2} / \left[ \frac{\alpha}{\pi} + 2 \right] \right] \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + 2$$
$$+ \left[ C_{3} / \left[ \frac{\alpha}{\pi} + 3 \right] \right] \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + 3 + \cdots + \left[ C_{n} / \left[ \frac{\alpha}{\pi} + n \right] \right] \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + n + B \quad (131)$$

Cálculo de las constantes:

Para el punto C, z = 0,  $\omega$  = 0 por lo tanto B = 0

Para el punto B, z =  $\overline{BC}$  = a,  $\omega$  = -1, entonces:

$$A = \frac{a}{\frac{-1\frac{\alpha}{\pi}}{\frac{\alpha}{\pi}} + \frac{C_{1}(-1)\frac{\alpha}{\pi} + 1}{\frac{\alpha}{\pi} + 1} + \dots + \frac{C_{n}(-1)\frac{\alpha}{\pi} + n}{\frac{\alpha}{\pi} + n}}$$
(132)

Por lo tanto la ecuación general será:

$$z = A \left( K_{1} \, \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + K_{2} \, \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + \frac{1}{1} + \cdots + K_{n} \, \omega^{\frac{\alpha}{\pi}} + n \right) \quad (133)$$

donde:

$$K_1 = \frac{\pi}{\alpha} \tag{134}$$

$$K_2 = C_1 / (\frac{\alpha}{\pi} + 1)$$
 (135)

$$K_n = C_n / (\frac{\alpha}{\pi} + n) \tag{136}$$

El potencial complejo en el plano  $\omega$  será

$$P(\omega) = U_{o} \omega \qquad (137)$$

Y entonces se tiene la composición de funciones:

$$P(z) = U_0 [\omega = f(z)]$$
 (138)

donde f(z), se obtiene de la ecuación 133

Tes ecuaciones de las líneas de corriente y equipotencia Tes se obtienen de la ecuación:

$$\phi + i \psi = U_0 [\omega = f(z)]$$
(139)

Sepalando las partes imaginaria y real respectivamente.
Savelocidad vale:

$$P'(z) = \frac{d}{dz} \{ U_o [\omega = f(z)] \}$$
(140)

Imvelocidad compleja:

$$V = \overline{P'(z)} \tag{141}$$

Ffinalmente la distribución de presiones se obtiene Licando la ecuación de Bernoulli.

4.2.2 mediciones

Res siguientes trabajos:

Curvas cóncavas. Se hicieron mediciones de presión en cubeta deflectora del modelo 1:50 de la P H La Angostura diseñada con el criterio tradicional y con el propresto, mediante el uso de piezómetros. Después se repicente el experimento usando una celda de presión con la cente se obtuvieron los registros de las fluctuaciones de presión y sus correspondientes espectros, también se usó cente construïdo en la División de Estudios de Posgra-
do, con objeto de revisar los resultados.

b) Curvas convexas. En este caso las mediciones se hici<u>e</u> ron en dos modelos, uno construido en la Facultad de Ingeniería donde se obtuvieron las distribuciones de presión en una curva tradicional y en una poliédrica; y en el canal de la DEPFI del cual se obtuvieron solo r<u>e</u> sultados cualitativos.

4.2.2.1 Curvas cóncavas

Con objeto de hacer un análisis comparativo del funciona miento hidráulico de una curva cóncava tradicional con una formada por tramos rectos como es la poliédrica, se hicieron una serie de ensayes en el modelo hidráulico

-La escala de longitudes seleccionada fué 1 a 50, y se utilizó la condición de Froude para la obtención de las demás escalas. En el canal izquierdo se colocaron sobre la cubeta deflectora diseñada con el criterio tradicional 7 piezómetros para obtener la distribución de presi<u>o</u> nes.

Se hicieron mediciones del tirante  $y_1$  y de la velocidad  $V_1$  a la entrada de la cubeta, de la velocidad  $V_2$  a la sa lida de la misma y de presión a todo lo largo del eje de la cubeta para 7 gastos diferentes en el rango de 0.07851 m<sup>3</sup>/s a 0.2244 m<sup>3</sup>/s, que correponden a 1387.87 m<sup>3</sup>/s y

3966.89 m<sup>3</sup>/s en prototipo, ver tabla 27. Las distribuci<u>o</u> nes de presión medidas para cada gasto se presentan en las figs 72 a 78, donde también se muestran las presiones para la superficie poliédrica.

Sobre la misma cubeta se ajustó el nuevo diseño como se muestra en las figs 79 y 80, conservando el ángulo de sa lida (30°) del diseño original. Se instalaron 6 piezómetros en lugares homólogos a los colocados en la cubeta tradicional (no se instaló un piezómetro en el punto más bajo de la cubeta, porque en él se encontraba la prepara ción para la colocación de una celda de presión). Las distribuciones de presiones medidas para gastos similares a los del caso anterior, en este tipo de estructura se muestran también en las figs 72 a 78. Además se regi<u>s</u> traron el tirante a la entrada  $U_1$  y las velocidades a la mentrada  $V_1$  y salida  $V_2$ , para diferentes gastos Q, ver ta bla No 28.

En la segunda parte de esta etapa de mediciones se util $\underline{i}$ zó el equipo de medición que a continuación se describe.

Celda de presión. Se usó una celda de cristal de cuarzo modelo 603 A de la Kistler Instrument Corporation ver fig 81, con un área sensitiva de 5.5 mm de diámetro, sus principales características son las siguientes:

Intervalo de presiones	0 a 210	Kg/cm <sup>2</sup>
Resolución	0.0035	Kg/cm <sup>2</sup>

Presión máxima	350 Kg/cm <sup>2</sup>
Sensitividad	5 picocoulomb/Kg/cm <sup>2</sup>
Frecuencia de resonancia	400000 cps
Compensada por aceleraciones	sí

Amplificador. Para mejorar la señal dada la baja sensit<u>i</u> vidad de la celda se empleó un Amplificador Kistler Instrument Corporation modelo 504, ver fig 82.

Osciloscopio. Con objeto de monitorear la señal, se utilizó un osciloscopio.

Registrador. Para obtener un registro gráfico de la señal se utilizó un registrador Marca GOULD, modelo 222, ver fig 83<del>.</del>

Analizador de espectros. Se utilizó un analizador de espectros Hewlett Packard, modelo 3582 A, de operación manual, ver fig 83.

Arreglo del equipo de medición . La celda de presión se colocaba a ras con la superficie en la cual se deseaba medir las fluctuaciones de presión, para sujetarla se utilizaron un cilindro de bronce que se ahogaba en el concreto, y una serie de corazas y llaves, que servían para fijar la celda en el cilindro ver figs 81 y 84. La celda se conectaba por medio de un cable coaxial al amplificador, y de este la señal era enviada al osciloscopio, al graficador y al analizador de espectros, el arr<u>e</u> glo del equipo se presenta en la fig 83.

Analizador de espectros. Este convertidor analógico transforma datos del dominio del tiempo al de la frecue<u>n</u> cia, muestrea 256 puntos a cada 9.766  $\mu$ S, la señal recibida la multiplica por un tren de impulsos unitarios, en un perfodo de tiempo llamado "ventana", de esta manera la discretiza en una serie de pulsos con la amplitud de la señal y el intervalo de tiempo de los impulsos unitarios, a estos datos aplica la Transformadora de Fourier para obtener la representación de la señal en el dominio de la frecuencia, y la duplica para obtener el espectro de un lado. En este caso particular interesaba obtener la representación de la frecuencia en Hz contra la h.m.s., es decir la raiz cuadrada de la media cuadrática, d<u>e</u> finida así:

ļ

$$r.m.s = \sqrt{h^2(t)}$$

(142)

donde:

$$6(t) = \frac{1}{T} \int_{0}^{T} 6(t) dt$$
 (143)

f(t) registro de la señal aleatoria.

f(t) media del registro de la señal

T duración del registro

Una vez instalado el equipo citado anteriormente, y ase-

gurado que estuviera bien "aterrizado", para evitar el r<u>e</u> gistro de señales ajenas al fenómeno, la celda se colocaba en la posición requerida, esto es en uno de los cinco pu<u>n</u> tos de la superficie curva o en sus homólogos en la poli<u>é</u> drica, ver fig 85. En cada posición se hicieron registros de las fluctuaciones de presión para tres gastos, del órden de 1400, 2300 y 3300 m<sup>3</sup>/s.

El tiempo de registro, ver parte inferior de las figs 86 a 109 fué de 200 s, en ellos en el eje horizontal se encuentra la escala de tiempos equivalente a 1 s/mm, el eje vertical corresponde a la escala del voltaje igual a 1 mm/división.

Para cada gasto se obtenían 16 espectros, en las figs 86 a 109 se presenta el promedio de ellos, en los espectros en el eje horizontal se presenta la frecuencia de 0 a 100 Hz y en el eje vertical la tms en voltaje, vale la pena hacer notar que en todos los espectros aparece un pico en la frecuencia de 60 Hz, esto se debe a la influencia de alguna fuente de corriente alterna que no pudo ser detectada en el proceso de experimentación. En los espectros también se marca con un cursor luminoso la máxima amplitud y su correspondiente frecuencia, sus valores se anotan con el sañalamiento MKR.

Después de calibrar la celda se encontró la siguiente relación 1.7 mV = 0.5 m de columna de agua.

## 4.2.2.2 Curvas convexas

El estudio de las curvas convexas, se llevó al cabo en dos modelos, uno de ellos localizado en el laboratorio de hidráulica de la Facultad de Ingeniería y se verific<u>a</u> ron los resultados a nivel cualitativo en otro modelo s<u>i</u> milar construido en el laboratorio de hidráulica de la División de Estudios de Posgrado de la Facultad de Ingeniería.

La superficie poliédrica se modeló con dos tramos planos de lucita, unidos por medio de una bisagra de hule que permitía, variar el ángulo de acuerdo a los requerimientos del experimento.

Se analizaron tres gastos, el de diseño, uno mayor y uno menor, también se consideraron tres ángulos entre dos tramos de la superficie poliédrica: 9.66°, 18.7° y 20.83°, de esta manera se hicieron las mediciones de pr<u>e</u> sión para los tres gastos en la superficie curva, así co mo en cada arreglo de los tramos planos, mediante la colocación de ocho piezómetros conectados a un tablero colocado en la pared del modelo, los resultados obtenidos se presentan en las figs 110, 111 y 112.

## 4.2.3 Análisis de resultados

El modelo teórico es útil para las superficies cóncavas de dos y tres tramos, ver fig 113, tiene como limitación

que en las esquinas (puntos de estancamiento) las presiones son muy grandes. En el caso de la superficie convexa el modelo solo es útil para obtener las líneas de corrien te y equipotenciales. Los diagramas obtenidos fueron comparados con la cantidad de movimiento obteniéndose resultados aceptables.

Respecto a los resultados del modelo de la P H La Angost<u>u</u> ra pueden hacerse notar los siguientes:

a) Las velocidades medidas en el entrada y la salida de la cubeta tradicional difieren hasta en un 28%, siendo mayores las de entrada. Esto pone en tela de juicio los criterios (ver antecedentes) que consideran a la velocidad constante en toda la cubeta.

b) Las presiones máximas en la cubeta tradicional se presentan en el punto mas bajo de la misma.

c) En las superficies poliédricas se nota una mayor concentración de esfuerzos en las esquinas sobre todo en la ubicada aguas abajo. Por lo tanto habría que diseñar el tramo final aguas abajo, así como su cimentación para que soportara los empujes producidos sobre él.

d) Las velocidades medidas en la entrada y la salida de la cubeta construidas con superficies planas difieren hasta en un 16% siendo mayores las de la entrada.

Respecto a las fluctuaciones de presión puede observarse en los espectros que tanto en la superficie curva como en la poliédrica estos son de baja frecuencia.

1

A continuación se analizan los espectros para comparar primero las fluctuaciones de presión en la superficie curva y en la poliédrica, después la comparación se hace entre tramos de esta última.

Comparación de los puntos 7 y 3, ver figs 85 y 104 a 109. Con esta comparación se pretende analizar el comportamiento de las dos superficies en su parte central. Como primera observación debe decirse que las fluctuaciones son de baja frecuencia y que en ambos casos la amplitud máxima se incrementa conforme aumenta el gasto, como se anota a continuación:

Punto	Q1	rms	Q2	rms	Q3	九ms '
•	m³/s	.μV .	m³/s	μ <b>//</b>	m³/s	μ/ V
7	. 1500	75.3	2393	76.2	3332	110
3	1340	65.6	2528	94.6	3813	97.5

Nota: Los valores de la *nm*s no se han transformado a los que les corresponden en prototipo con objeto de que las comparaciones se puedan hacer directamente de los espectros.

No hay cambio notable ni en la frecuencia, ni en amplitud de la señal en la superficie poliédrica con respecto a la curva tradicional.

Comparación de los puntos 8 con 1 y 2. Como no era posible colocar la celda de presión en la esquina de las superficies poliédricas, se ubicó en el extremo aguas abajo del tramo horizontal (posición 2) y en el extremo del tramo inclinado aguas abajo (posición 1), es decir muy cerca de la esquina, por eso es necesario comparar estos dos puntos con el número 8 que sería el homólogo en la superficie curva. También en este caso el fenómeno es de baja frecuencia en los tres puntos y las amplitudes máx<u>i</u> mas se incrementan con el gasto:

Punto	Q1	rms	Q 2	лms	Q 3	· rms
	$(m^{3}/s)$	- μV	$(m^{3}/s)$	μ <i>V</i>	(m³/s)	΄ μV
.8	. 1503	78.2	2504	86.9	3500	107
1	1427	429	- 2353	589.0	3357	657
2	1519	408	2166	542.0	3544	742

Puede notarse que la amplitud de la señal se incrementa marcadamente (hasta:6 veces) en la superficie poliédrica tanto en el tramo inclinado como en el horizontal, sin embargo el fenómeno sigue siendo de baja frecuencia.

Comparación de los puntos 6 con 5 y 4. Como en los casos anteriores los registros son de baja frecuencia, las amplitudes máximas crecen con el casto como se muestra a continuación:

Punto	Qı	rms	Q 2	лms	Q 3	лтs
	(m³/s)	μV	(m <sup>3</sup> /s)	μV	$(m^{3}/s)$	μV
6	1497	93.6	1748	97.5	2390	11 <b>1</b>
5	1384	135	2376	161	3544	202
4	1467	237	2399	300	3452	339

En este caso la amplitud de la señal en la superficie po liédrica se llega a incrementar hasta 3 veces.

Comparación de los puntos 1 y 2. Esta comparación se hace con objeto de distinguir el comportamiento de las flu<u>c</u> tuaciones de presión en dos puntos contiguos a una esqu<u>i</u> na en este caso la Á, ver fig 85, en el tramo inclinado aguas abajo y el extremo del tramo horizontal. Como puede notarse la amplitud (*nms*), en el tramo inclinado es mayor, esto puede explicarse debido a los efectos dinám<u>i</u> cos del flujo al chocar contra la superficie.

Comparación de los puntos 4 y 5, ver fig 85 corresponden a la esquina 8 y el objeto de la comparación es el mismo que el citado en el inciso anterior, también en este caso la Ams casi se duplica en el tramo horizontal que es el que sufre los efectos dinámicos del chorro.

Es interesante observar que en la esquina A es donde se presentan señales de mayor amplitud (*nms*).

En las curvas convexas tradicionales se presentan presio nes negativas al inicio de las mismas para velocidades correspondientes al gasto de diseño y para velocidades

asociadas a gastos menores de hasta el 75% del de diseño.

Cuando se usan superficies poliédricas las presiones negativas se presentan en el tramo aguas arriba, incrementándose con respecto a las de las curvas en un 30% aproximadamente.

Para velocidades correspondientes a gastos del orden del 75% del de diseño no se presentan presiones negativas en las superficies poliédrico, cuando estas existen se incrementan con la velocidad y son poco sensibles a los cambios del ángulo entre dos tramos.

Las superficies poliédricas producen un incremento en las presiones en el tramo aguas abajo debido al impacto del agua sobre ellas, sin embargo esto no debe ser motivo de preocupación, pues se hacreportado, ref 3, que cuando un chorro sale de un aireador e impacta contra la superficie de concreto aguas abajo no se producen fluctuaciones de presión que puedan dañar a la obra.

## 4.2.4 Consideraciones de diseño

El diseño propuesto tiene pocas limitaciones, la única que pudiera causar problemas es el efecto dinámico que se produce en las superficies cóncavas y su repercusión sobre la cimentación. Una solución a este problema es el anclaje de la obra que mejore la estabilidad

de la obra, a manera de ejemplo en la fig 114 se presenta una cubeta deflectora tradicional y una poliédrica la cual tendría además como ventaja la protección de la obra contra la socavación al pie de la misma.

# 4.3 Conclusiones y recomendaciones

1. El diseño de curvas verticales se ha hecho tradicionalmente ajustando recomendaciones geométricas obtenidas en modelo o prototipo para otros casos, a las condiciones topográficas y geológicas del lugar y revisando que el funcionamiento hidráulico sea eficiente.

2. La transformación de Schwartz-Christoffel permite cal cular las líneas de corriente y las equipotenciales, así como la distribución de presiones para curvas cóncavas con dos y tes tramos. En el caso de superficies convexas no es posible calcular la distribución de presiones.

3. Las velocidades de entrada y salida en las cubetas tradicionales difieren hasta en un 28%.

4. Las velocidades de entrada y salida en las superfi-

5. En las superficies poliédricas se concentran los esfuerzos en las escuinas.

6. Las fluctuaciones de presión tanto en las curvas tra-

dicionales como en los poliédricos son de baja frecuencia.

7. La amplitud de la frecuencia aumenta con el gasto en los dos tipos de superficie analizados.

8. No existen diferencias notables en las fluctuaciones de presión en el punto mas bajo de la cubeta curva y la poliédrica.

9. La amplitud de la frecuencia cerca de la esquina aguas abajo en la superficie poliédrica se multiplica hasta por seis veces con respecto al punto homólogo en la superficie curva. En cambio en la esquina aguas arriba solo se triplica.

10. En dos tramos contiguos de la superficie poliédrica, siempre son mayores las amplitudes de las fluctuaciones de presión en el tramo que recibe el impacto del chorro: en el inclinado en la esquina aguas abajo y en el horizontal en la ubicada aguas arriba en la cubeta deflectora.

11. En el tramo inclinado de salida en la cubeta poliédrica, es donde se presentan las mayores amplitudes de las fluctuaciones de presión.

12. En las curvas convexas tradicionales se presentan presiones negativas al inicio de las mismas para veloc<u>i</u> dades asociadas a gastos menores de hasta el 75% del de

diseño.

13. En las superficies poliédricas las presiones negativas se presentan en el tramo aguas arriba incrementándose con respecto a las de las curvas en un 30% aproximad<u>a</u> mente.

14. Para velocidades correspondientes a gastos del orden del 75% del de diseño no se presentan presiones negativas en las superficies poliédricas.

15. Las presiones negativas en las superficies poliédricas, son poco sensibles a los cambios de los ángulos entre dos tramos planos.

16. Las superficies poliédricas producen un incremento en las presiones en el tramo aguas abajo debido al impacto del agua sobre ellas.

je producido sobre la obra.

#### REFERENCIAS

1.- Arreguín F, "Segunda Parte del Examen General de Conocimientos, Programa Doctoral", División de Estudios de Posgrado, Facultad de Ingeniería, UNAM, Julio de 1983.

1.100

- 2.- "Engineering Report on Design, Construction and Operation of Bratsk Hydropower Plant (named for 50th Anniversay of the Great October)", Vol 1, 440 pp Energiya, Moscow, 1974
- 3.- Gal'perin R S, Oskolkov A G, Semenkov V M and Tsedrov G N, "Cavitation in Hydraulic Structures" Energiya, Moscow, 1977
- 4.- Inozemtev, Y P, "Cavitational erosion resistance of hidro technical concretes of cement and polimer brinders" XI Congreso AIHR, I, 48, Leningrado 1965
- 5.- Peterka A J, "The Effect of Entrained Air on Cavitation Pitting", Proceedings Minnesota International Hydraulics Convention, U S A, 1965
- 6.- Echávez G y Arreguín F, "Comportamiento de varias resinas epóxicas bajo excitaciones turbulentas y de cavitación", Instituto de Ingeniería, UNAM, Infórme a CFE, 1976

- 7.- Echávez G y Arreguín F, "Ampliación del proyecto sobre comportamiento de recubrimientos de concreto bajo excitaciones turbulentas y de cavitación", Instituto de Ingeni<u>e</u> ría, UNAM, Informe a CFE, 1976
- 8.- Jevdjevich V, Levin L, "Entrainment of Air in Flowing Water and Technical Problems Connected with it", Proccedings of the Minnesota International Hydraulics Convention, Part IV, 1953, pag 439
- 9.- Daily J, Harleman D, "Dinámica de los fluidos", Editorial Trillas, México, 1975, p 453
- 10.- Echávez G, "Cavitación en Vertedores", 415 Instituto de Ingeniería, UNAM, Febrero 1979 pág 5
- 11.- Parsons y Cook, "Investigation in to yhe Causes of Corrosion on Erosion Propellers", Engineering, Vol 107 p 515
- 12.- Vennard J K, "Cavitation in Hydraulic Structures: Simposium", Trans, ASCE, 112, 1947
- 13.- Shalnev K K, "Cavitation due to unevenees of the surface and erosion caused by it", Dokl Adak, Nawk, USSSR, 78, 1951
- .14.- Knapp R T, "Recent Investigation of Cavitation and Cavitation Damange", Transactions, ASME, Vol 77, 1955, p 1050
- 15.- Guth W, "The Formation of Pressure Wave by Cavitation", Proceedings of the Symposium on Cavitation in Hydrodynamics, N P L, London, 1955
- 16.- Shalnev K K, "Experimental Study of the Intensity of Erosion due to Cavitation", Symposium on Cavitation, London 1955

17.- Colgate D, "Cavitation Damage of Roughened Concrete Surfaces", Journal of the Hydraulics Division ASCE, Noviembre, 1959

- 18.- Mains R M, "A Generalization of Cumulative Damage", ASME, Journal of Basic Engineering, Vol 82, 1960, p 435
- 19.- Holl J W, "The inception of cavitation on isolated surface irregularities", Journal of Basic Engineering, Vol 82, 1960, p 435
- 20.- Govinda R y Thiruvengadam A, "Prediction of Cavitation Damage", Journal of the American Society of Civil Engineering, Sep 1961
- 21.- Inozemtev Y P, "Cavitational erosion resistance of hidrotechnical concretes of cement and polimer brinders", XI Congreso AIHR, I, 48, Leningrado 1965

22.- Holl J W, "The estimation of the effect os surface irregularities on the inception of cavitation", Universidad Estatal de Pensilvania, 1965

- 23.- Echávez G, "Erosión en concreto causada por flujo de alta velocidad", Instituto de Ingeniería, UNAM, 226, Agosto 1969
- 24.- Echávez G, "Cavitación en obras vertedoras de alta caída" Instituto de Ingeniería, UNAM, 285, Marzo 1971
- 25.- Echávez G, "Protección de zonas expuestas a cavitación" Aplicaciones parte IV, Instituto de Ingeniería, UNAM, 286 1971
- 26.- Colgate D M, "Hydraulics model studies of aerations devices for Yellowtail dam spillway tunnel", Pick-sloan Missouri basin program, Montana, USBR, Denver, Colorado Dic 1971
- 27.- Echávez G y Arreguín F, "Recopilación bibliográfica de te mas relacionados con cavitación", Instituto de Ingeniería UNAM, Informe a CFE, 1976
- 28.- Ball J W, "Cavitation from surface irregularities in high velocity", Journal of the Hydraulics Division, 102, Sep p 1073

- 29.- Quintela A C, "Flow Aeration to Prevent Cavitation Erosion", Water Power and Dam Construction, January 1980, pp 17-22
- 30.- Falvey H Y, "Predicting cavitation in tunnel spillwalls", Water Power and Dam Construction, 1982
- 31.- Kudriashov G V, Zharov N I, Rosanov N P, Niet Kaliev A T, "Cavitation and Cavitational Erosion of Members of Water Oulet Structures", International Association for Hydraul Hydraulic Research, Moscú, 1983, pp 453-467
- 32.- Prusza Z, Mantellini T, Semenkov V, "Remedial Measures Against Spillway Cavitation", International Association for Hydraulic Research, Moscú 1983, pp 468-476
- 33.- Schever L, Schog C, Stein U, "Hydrodinamic and Bubble Aspects of Cavitating Turbulent Shear Flow", International Association for Hydraulic Research, Moscú, 1983, pp 477-483
- 34.- Fichtner R, "Contribution a la Recherche Sur la Cavitation dû a l'Ecoulement", International Association for Hydraulic Research, Moscú, 1983, p p 484-494
- 35.- Lesleighter E, "Cavitation in High-head Gated Oulets Prototype Measurements and Model Simulation", International Association for Hydraulic Research, Moscú, 1983, p p 495-503

37.-

Sharma H, Goel R, "Cavitation Problems in Oulet Structures" International Association for Hydraulic Research, moscú, 1983, p p 504-512

Falvey H T, "Cavitation Studies in Tunnel Spillways", International Association for Hydraulic Research, Symposium on Scale Effects in Medelling Hydraulic Structures", Esslingen, Alemania, p p 5.7-1-5.7-5

38.- Rozanov N, Moys P, Paskkovy Vorobjob G, "Research of Vacum and cavitation Characteristics of Elements of Hydrotechnical Structures", Eleventh International Congress, 1.33, Leningrado, 1965

- 39.- USBR, "Erosion of Concrete by Cavitation and Solids in Flowing Water", No C342, Denver, Colorado, Jul 1947
- 40.- USBR, "Erosion Resistence Test of Concrete and Protective Coatings", Concrete laboratory, Informe No C-445, Denver, Colorado, Feb 1952
- 41.- Nowotny H, "Destruction of Meterials by Cavitation", DVI Verlag, Berlin 1942
- 42.- Grün W, "Sperrbeton für Moderne Wasserbanten Wasservirtschaff", Proc Amer Soc Civ Eng No 7, 1960 .

- 43.- Govinda Rao H S, "Erosion Resistence. Cavitation-its Inseption adn Damage Irrigation and Power", V 18, No 1 1961
- 44.- Ginzburg Ts G, Tchistyakov A M, "Design of a Wear-Resistant Anticavitational Concrete Gosenergoizdath", M L 1959
- 45.- Levi E, "Investigación acerca de las estrías longitudinales de las láminas vertientes", Revista Ingeniería, Vol XXXIV, Abril 1964, México, pp 237-244
- 46.- Anderson A y Straub F, "Self-aerated flow in open channels" ASCE, Vol 125, 1960 pp 456-481
- 47.- Levi E, "Los vórtices en hidráulica", Revista Ingeniería Vol XXIV, 1970, México p p 161-172
- 48.- Lane E W, "Entraiment of air inswiftly flowins water", Civil Engineering Vol 9, No 2, 1939, pp 88-91
- 49.- Hickox G H, "Air entrainment on spillways faces", Vol 15, No 12, 1945, pp 562-563
- 50.- Halbronn G, "Etude de la mise en regimedes ecoulements sur les ouvrages a fortupente", La Houille Blanche, No 1 1952 pp 21-40
- 51.- Bauer W J, "Turbulent boundary layer on steep slopes", Transactions, ASCE, Vol 119, Paper No 2719, 1954

52.- Halbron G, "Turbulent boundary layer on steep slopes", ASCE, Vol 19, 1954, pp 1234-1240

. .

- 53.- Campbell F D, Cox R, Boyd M, "Boundary Layer Development and Spillways Energy Losses", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, Vol 91, May 1965, pp 149-163
- 54.- Sharma Y C, "Development of Boundary Layer Characteristics on Curved Walls, with Reference on Spillways", Tesis para obtener el grado de Maestría en el Indian Institute of Science, at Bangalore, India, en 1968
- 55.- Keller R y Rastogi A, "Design Chart for Predicting Critical Point on Spillways", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, December 1977, 1417-1429
- 56.- Davis y Sorensen, "Handbook of Applied Hydraulics", Third Edition, Mc Graw-Hill Company, New York, 1970
- 57.- Thomas H, "The Engineering of Large Dams", John Wiley and Sons, New York, 1976
- 58.- Wood R, Ackers P y Loveless J, "General Method for Critical Point on Spillways", Journal of the Hydraulics Division, Feb 1963 pp 108-312
- 59.- Cain P y Wood R, "Measurement of Self-Aerated Flow on a Spillways", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, Vol 107, Nov 1981, pp 1425-14143

60.- Gangadharaiah T, Rao L, "Inception and Entrainment in Selfaerated Flows", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, July 1970, 1549-1563

- 61.- Michels V y Lovely M, "Some Prototype Observations of Air Entrainment Flow", Proceedings, Minnesota 1963, pp 1481-1493
- 62.- Keller R y Wood I, "Developing Region In Self-Aerated Flows", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, April 1974, pp 553-567
- 63.- Borman K, "Der Abfluss in Schussrinnen unter Berucksich tigung der Luftaufnahme", Versuchsanstalt für Wasserbander Technischen Hochschule Munchen, Berincht Nr 13, 1968

- 64.- Falvey T Henry, "Mean Air Concentration of Self-Aerated Flows", Journal of the Hydraulics Division, ASCE January 1979, pp 91-96
- 65.- A S C E, Task Committee, "Aerated Flow in Open Channels", Proc Am Soc Civil Engrs , Vol 87, No NY3, May 1961, p 73
- 66.- Siao Tien-To, "Turbulent Diffusion of the Entrainded Air in a Two-Dimensional Chute Flow", Scientia Sinica, Vol XIII, No 2, 1964, pp 323-333
- 67.- Douma Jacob H, "High Velocity Flow in Open Channels" International Association for Hydraulic Research, Elevent International Congress, 1.47, Leningrad 1965
- 68.- Anderson A G, "Influence of Channel Roughness on the factor of Aeration of High-Velocity Open-Channel Flow", International Association For Hydraulic Research Elevent International Congress, 1.37, Leningrad 1965
- 69.- Uppal H, Gulati T, Kotwal A y Singh T, "Study on the Phenomenon of air entrainment", International Association For Hydraulic Research-Elevent International Congress, Leningrad 1965
- 70.- Sakhuja V, Paul T, Singh S, "Air Entrainment Distortion in Free Surface Flows", Symposium on Scale Efecfts in Modelling Hydraulic Structures, International Association for Hydraulic Research, Esslingen, Alemania, 1984, pp 4.8-1 4.8-4
- 71.- Ouazar D, Lejeune A, "Theorical and Experimental Study of Cavitation Prevention by Ventilation", Symposium on Scale Effects in Modelling Hydraulic Structures, International Association for Hydraulic Research, Esslingen, Alemania, 1984 pp 4.12-1 4.12-5
- 72.- "Contral Water and Power Research Station Poona, Annual Research Memoirs 1968", Government of India, Ministry of Irrigacition and Power, 1959, pp 104-108
- 73.- Hall L, "Open Channel Flow at High Velocities", Transactions of the Symposium on Entrainment of Air in Flowing Water" ASCE, Vol 108, 1943, pp 1394-1434

- 74.- McConaughy D C, Discussion on "Open Channel Flow a High Velocities", Transactions of the Symposium on Entrainment of Air in Flowing Water, ASCE, Vol 108 1943, pp 1484-1493
- 75.- Straub, Lorenz G, Lamb, "Experimental Estudies of Air Entrainment in Open Channel Flow", Proceedings, Minnesota International Hydraulics Convention, University Minnesota
- 76.- Keller R J, "Instrumentation on full Scale Self-Aerated Flows", Journal of the Hydraulics Research, 1973, pp 325-341
- 77.- Shames I, "La mecánica de los Fluídos", McGraw-Hill, México, 1967, pp 348-351
- 78.- Viparelli Michele, "The Flow in a Flume with 1:1 Slope", International Association for Hydraulic Research, 1975
- 79.- Arreguín F, Echávez G, "Aireación en Flujos de Alta Velocidad. Región Gradualmente Aireada", X Congreso de la Aca demia Nacional de Ingeniería, 1984, pp 258-262
- 80.- Arreguín F, Echávez G, "Aireación en Flujos de Alta Velocidad. Zonas parcial y totalmente Aireadas", XI Congreso Latinoamericano de Hidráulica, Buenos Aires, Argentina, 1984, pp 645-656
- 81.- Arreguín F, Echávez G, "Aireación Natural en Flujos de Al ta Velocidad. Región Gradualmente Aireada", Parte I. VII Congreso Nacional de Hidráulica, pp C68-C77
- 82.- Arreguín F, Echávez G, "Aireación Natural en Flujos de Alta Velocidad, Región Parcialmente Aireada", Parte II VIII Congreso Nacional de Hidráulica, 1984 pp C78-C90
- 83.- Volkart P y Rutschmann P, "Rapid Flow in Spillway Chutes with and without Deflectors A Model-Prototype Comparison", Symposium on Scale Effects in Modelling Hydraulic Structures IAHR, September 3-6, 1984 pp 4.5-1 4.5-8
- 84.- Echávez G, Arreguín F, "Diseño Poliédrico de Obras de Excedencia", X Congreso Latinoamericano de Hidráulica, México D F, 1982, pp 270-278

- 85.- Hamilton W S, "Aeration of Flows down Spillway", An umpublished Harza Engineering Company Memorandum, Feb 27, 1980
- 86.- Pinto S, "Model Evaluation of Aerators in Shooting Flow", Symposium on Scale Effects in Modelling Hydraulics Structures, IAHR, Sep 1984, pp 4.2-1 4.2-6
- 87.- Marcano y Castillejo, "Model-Prototype Comparison of Aeration Devices of Guri Dam Spillway", Symposium on Scale Effectos in Modelling Hydraulic Structures, IAHR, Sep 1984 pp 4.6-1 4.6-5
- 88.- Pan y Shao, "Scale Effects in Modelling Air Demand by a Ramp Slot", Symposium on Scale Effects in Modelling Hydraulic Structures, IAHR, Sep 1984, pp 4.7-1 4.7-5
- 89.- Pinto S y Neidert S H, "Aeration of High Velocity Flows", Water Power and Dam Construction, Feb 1982, pp 34;38, March, pp 42, 44
- 90.- Eccher L y Siegenthaler A, "Spillway Aeration of the San Roque Project", Water Power and Dam Construction, Sep 1982, pp 37-41
- 91.- C Y Wei y F G De Fazio, "Simulation of Free Jet Trayectories for the Design of Aeration Devices on Hydraulic Structures", Harza Engineering Company, Chicago, 11 pp
- 92.- Beichley G, King D, "Cavitation Central by Aeration of High-Velocity Jets", Journal of Hydraulics Division, ASCE July 1975, pp 829-846
- 93.- Volkart P, Rutschmann P, "Air Entrainment DEvices (Air Slots)", Technischen Hochschule Zürich, 1984
- 94.- Carslaw H, Jaeger J, "Conduction of Hear in Solids" p 233, Clarendon Press, Oxford 1947

95.- Hinze J O, "Turbulence", McGraw-Hill, Second Edition, 1975

96.- Chow Ven Te, "Open Channel Hydraulics", McGraw-Hill-Kogakusha LTD 1969, p 31

- 97.- CFE, "Manual de Diseño de Obras Civiles", Sección E, Ayudas de Diseño, México 1969, pp 1064-1065, 1076-1078
- 98.- USBR, "Diseño de Presas Pequeñas", Compañía Editorial Continental, S A, 1976, p 320-331, 231-235
- 99.- Henderson F M, "Flow at the Toe of a Spillway", La Houille Blanche, No 6, November 1962, pp 728-739
- 100.- Henderson F M, "Flow at the Toe of a Spillway", La Houille Blanche, No 1, Jan-Favr 1963, pp 42-50
- 101.- U S Army Corps of Engineers, "Hydraulic Design Criteria", Vol 1, Waterways Experiment Station Vicksburg, Revised 5-59, Cartas de diseño 112-6/1,2; 112-7 y 112-8

102.- Villa Medina y R Gómez Rosas, "Congreso Nacional de Hidráu lica", México 1972

103.- Douma J H, Discusión del artículo 2675, "Design of side walls in chutes and spillways", by Gumensky, D B, "Transactions, American Society of Civil Engineers, Vol 119, 1954, pp 364-367

104.- Gumensky D B, "Design of side walls in chutes and spillways" Transactions, American Society of Civil Engineers, Vol 119 1954, pp 355-361

105.- Balloffet A, "Presures on spillways flip buckets", Journal of the Hydraulic Division, American Society of Civil Engineers, September 1961, pp 87-90

106.- Elevatorski E A, "Hydraulic Energy Dissipators", McGraw-Hill Book Company, 1959, pp 183-185

107.- Tio-Chun Chen, Yun-Shen Yu, "Pressure Distributions on Spillway flip Buckets", Journal of the Hydraulic Division ASCE, March 1965, pp 51-63

108.- Lenau C W, Cassidy John J, "Flow Through Spillway Flip Bucket", Journal of the Hydraulics Division, ASCE, March 1969, pp 633-648

- 109.- United States Department of the Interior Bureau of Reclamation, "Design Standars No 3 Canals and Related Structures", Denver Colorado 80225, December 8, 1967, D-S-5 12/8/67, Figs 24 y 25, Sección 5.17
- 110.- Sotelo Avila G, "Cálculo de Tanques de Amortiguación de Sección Trapecial", Revista de Ingeniería, Enero, Febrero, Marzo, 1961, pp 45-52

1

111.- Levi E, Aldama A, "Diseño Hidrodinámico y Automatización Fluídica, en Obras Hidráulicas", D-14, Instituto de Ingeniería UNAM, Octubre 1979

X (m)	h (m)	d (m)	hp (m)	σ <i>K</i> Ech	ok avez p	(m/S)	V Colgate (m/S)	R/H Falvey
(7)	(2)	(3)	(.4)	(5)	(6)	(7)	(8)	(9)
20	9.0	6.40	4.25	6.49	8.49	13.29	24.07	28
40	20.0	6.40	4.25	4.44	4.44	19.81	24.07	75
60	34.5	6.40	4.25	2.78	2.78	26.02	24.07	140
80	49.5	6.40	4.25	2.04	2.04	31.16	24.07	230
100	55.0	6.60	16.50	3.06	2.33	32.85	34.52*	190
120	77.5	6.70	19.70	2.98	2.26	38.99	37.23*	200
140	85.8	6.70	21.90	2.99	2.27	41.03	39.09*	200
160	88.0	6.70	22.70	3.10	2.36	41.55	39.77*	175
180	88.0	7.25	7.25	1.72	1.31	41.55	26.52	410
200	88.0	7.25	7.25	1.75	1.33	41.55	26.52	410
220	88.0	7.25	7.25	1.78	1.35	41.55	26:52	400
240	88.0	7.25	7.25	1.82	1.38	41.55	26.52	390
260	88.0	7.25	7.25	1.84	7.40	41.55	26.52	390
280	88.0	7.25	7.25	1.86	1.41	41.55	26.52	390
300	88.0	7.25	7.25	1.88	1.43	41.55	26.52	390
	, <sup>1</sup> · ·	• ·			•			

# Tabla 1. Comparación de los métodos de predicción de cavitación de Echávez, Colgate y Falvey

\*Obtenidos con la ecuación Vc = 0.8474 hp + 67.37288

TABLA 2

MEDICIONES DE CONCENTRACION DE AIRE (%)

.

:

Elevación sobre la plantilla del canal	E	S	Т	A (c	C :	1 0	N
(cm)	0+73	0+85		1+00	1+50	2+00	2+50
0.635							0.0112
1.135						0.000	0.0112
1.635					0.000	0.001	0.0176
2.135					0.0010	0.001	0.0176
2.635			۰.		0.0010	0.001	0.0208
3.135	4				0.001	0.002	0.0208
3.635					0.002	0.003	0.0240
4.135				0.0000	0.002	0.0048	0.0288
4.635				0.0010	0.003	0.0096	0.0288
5.135				0.0010	0.0096	0.0080	0.0464
5.635				0.0010	0.0176	0.0176	0.0496
6.135		0.0000		0.0128	0.0272	0.0176	0.0512
6.63.5	·. ·	.0.0096		0.0304	0.0272	0.0240	0.0656
- 7.135		0.0384	-	0.0448	0.0352	0.0400	0.0656
7.635		0.0768		0.0448	0.0480	0.0544	0.0800
8.135		0.2224		0.0816	0.0768	0.0848	0.1392
8.635		0.3520		0.2560	0.1664	0.1168	0.1872
9.135		0.4352		0.4800	0.2096	0.1728	0.2000
9.635		0.4704		0.4816	0.2816	0.1856	0.2752
10.135		• - •		•••	0.3456	0.2672	0.2816
10.635					-0.3888	0.3312	0.3248
11.135	,				0.4368	0.3296	0.3408
11.635					0.4496	0.3840	0.3568
Tinante máximo (cm)	15.14	15 40		15 70	16 60	17:60	18 70 -

TABLA 2 MEDICIONES DE CONCENTRACION DE AIRE (%)

Elevac planti	ion sobre la La del canal		۲	, .	E	S	Τ	A ( (cm)	с т	. 0	<b>N</b> .			
. 1	(cm)	3+00	3+50.	4+50	4+50	5+00	5+50	6+00	6+50	7+00	9+00	11+00	13+00	14+955
•	0.635	0.0144	0.0224	0.0320	0.0416	0.0416	0.0416	0.0560	0.0752	0.0768	0.0896	0.0880	0.0976	0.0784
	1.135	0.0144	0.0352	0.0432	0.0352	0.0432	0.0384	0.0560	0.0816	0.0752	0.0560	0.0768	0.0928	0.1344
	1.635	0 0176	0.0400	0.0448	0.0384	0.0432	0.0384	0.0572	0.1008	0.0736	0.0560	0.0768	0.0928	0.1216
	2.135	0.0240	0.0400	0.0448	0.0368	0.0432	0.0416	0.0544	0.0880	0.0768	0.0640	0.0768	0.0672	0.1150
	2.635	0.0384	0.0448	0.0448	0.0432	0.0432	0.0432	0.0528	0.0816	0.0752	0.0608	0.0720	0.0672	0.1156
	3.135	0.0448	0.0496	0.0448	0.0432	0.0432	0.0448	0.0560	0.0784	0.0768	0.0608	0.0720	0.0928	0.1184
1	3.635	0.0528	0.0496	0.0480	0.0432	0.0432	0.0432	0.0624	0.0736	0.0752	0.0688	0.0752	0.0800	0.1216
	4.135	0.0608	0.0560	0.0480	0.0448	0.0448	0.0432	0.0560	0.0736	0.0768	0.0624	0.0720	0.0928	0.1108
	4.635	0.0640	0.0560	0.0528	0.0432	0.0560	0.0448	0.0544	0.0816	0.0752	0.0624	0.0720	0.0928	0.1232
	5.135	0.0672	0.0528	0.0640	0.0624	0.0624	0.0432	0.0592	0.0832	0.0960	0,0688	0.0720	0.0944	0.1240
	5.635	0.0672	0.0544	0.0768	0.0608	0.0624	0.0496	0.0704	0.0976	0.0960	0.0608	0.0784	0.0880	0.1252
•	6.135	0.0672	0.0800	0.0960	0.0560	0.0624	0.0560	0.0688	0.0864	0.0992	0.0624	0.0720	0.0672	0.1240
	6.635	0.0704	0.0832	0.1664	0.052.8	0.0784	0.0752	0.0944	0.1040	0.1024	0,0608	0.0720	0.0816	0.1232
• .	7.135	0.0720	0.1168	0.1664	0.0528	0.0784	0.0720	0.1152	0.1024	0.1008	0,0640	0.0768	0.0800	0.1344
	7.635	0.1248	0.1328	0.1680	0.0560	0.1264	0.0944	0.1088	0.1104	0.1152	0.0736	0.0784	0.0816	0.1280
,	8.135	0.1296	0.1520	0.2256	0.1360	0.1264	0.1568	0.1072	0.1392	0.1184	0.0864	0.0784	0.0832	0.1360
	8.635	0.1872	0.1680	0.2464	0.1600	0.1456	0.1856	0.1488	0.1776	0.1504	0.1008	0.0960	0.0848	0.1344
	9.135	0.2176	0.1776	0.2640	0.2000	0.2080	0.2448	0.1616	0.2112	0.1600	0.1216	0.0912	0.1024	0.1232
×	9.635	0.2288	0.2080	0.2848	0.2480	0.2784	0.3024	0.1888	0.2816	0.2320	0.1088	0.1184	0.0896	0.1248
	0.135	0.2752	0.2576	0.2976	0.2960	0.3120	0.3104	0.2240	0.2768	0.2192	0.1152	0.1120	0.1360	0.1184
. 1	0.635	0.2800	0.2656	0.3008	0.4000	0.3472	0.3776	0,2992	0.3488	0.2288	0.1200	0.1168	0.1280	0.1584
· i	1.135	0.3584	0.3168	0.3264	0.4000	0.3440	0.4000	0.3184	0.3696	0.2880	0.1648	0,1184	0.1488	0.1584
1	1.635	0.3600	0.3712	0.4800	0.3840	0.4000	0.4000	0.3184	0.3776	0.2880	0,1728	0,1248	0.1600	0.1632
1	2.135	0.4384	0.3872	0.4896	0.3840	0.4320	0.4000	0.3184	0.3936	0.2880	0.2144	0.1568	0.1616	0.1696
1	2.635	0.5136	0.4480	0.4992	0.4160	0,4320	0.4000	0.3184	0.4000	0.2880	0.2336	0.2048	0.1808	0.1744
i	3.135	0.5136	0.5344			0.4480	0.4000	0.3184	0.3840	0.2928	0,2720	0.2272	0.2048	0.2048
1	3.635	0.5232	•			0.4592	0.4000	• •	0.3840	0.3088	0.2720	0.2608	0.1984	0.2032
1	4.135					0.4592	•				, ,	0.2672	0.2256	1°.'
1	4.635			3	<b>G</b>	0.4480						0.2672	0.2256	

Tirante máximo (cm) 19.80 21.00 21.80 22.24 22.40 22.41 22.43 22.44 22.45 24.65 27.60 27.67 28.98

, <sup>1</sup>

į

ų,



•

CORREDA CON GRADO	= 4	
DET= _36205396E+1 DEEVEACION STANDA	4 5 S= 0_102554	
TERNIEG INDEPENDY VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI	ENTE A= 1322170   ON 1 3=+.24014604   ON 2 3=+.24014604   ON 2 3=+.24014604   ON 3 3==.2135562   ON 3 3==.2135562   ON 4 A= .3739566	)SD+02 0D+01 ~7D+00 1D~01 52D~03
PUNTO EJE	X EJE Y	EJE 2
1   13:9760     2   17:6730     3   16:5940     4   15:5970     5   14:6750     6   13:8400     7   13:0470     8   12:3120     9   11:6290     10   10:9940     11   9:3090     12   3:7340	0   0.66037     0.56650   0.57360     0.574510   0.574510     0.574510   0.31650     0.574510   0.31460     0.5700   0.31470     0.5700   0.1900     0.5700   0.2700     0.5700   0.2700     0.5700   0.2700     0.5700   0.2700     0.5700   0.2700	0.65434 0.57193 0.551553 0.51553 0.440221 0.433725 0.433725 0.4337699 0.231699 0.231699 0.231699 0.231694 0.22516
EL COEFICIENTE DE	CORRELACION DS = C	0.823197
CORFICE DUG GRADO	= 5	
DET= .11422814E+2 DESVIACION STANDA	0 R S= 0,110206	· ·
TERMINO INDEPENDI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI	ENTE $A = -, 7227734$ ON 1 $B = -, 3945635$ ON 2 $B = -, 7696205$ ON 3 $B = -, 2938655$ ON 4 $B = -, 2938655$ ON 5 $B = -, 4372137$	410+01 330+01 70+00 710+00 550+02 790+04
EL COEFICIENTE DE	CORRELACION ES = (	3.884506
CORRIDA CON GRADO	= 6	
DET= 16334945E+2 DESVIACION STANDA	7 R S= 0,120650	
TERMINU INDEPENDI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI VECTOR DE REGRESI	ENTE A== 1559193 ON 1 8= 9581503 ON 2 a== 1835090 ON 3 B= 1953603 ON 4 B== 9660355 ON 5 B= 2503400 ON 6 B== 2500400	220+02 570+01 540+01 760+00 000=02 050=03 430-05
EL COEFICIENTE DE	CORRELACION ES =	U. 334940

130.

	C .,	. ' ; **	N		. ,		0	· ,•	: 4			•		्. भ			7			•	• .									•					;	. •	
•	5	、マーく	== V		: :		э́с Г	)(	12	2.	6 T	2,	ر ال	+ ] [) .	32	-	÷	4	-	D	1		r, :	- (	. 4											•	
	TL	Ę		1	. (	) )	į	:	: : : :		P	1.	7			ł		•				т. 24	:;	v	1	2	5	ć d		1	2	<u>[</u> ]-	÷Į	1			•
	- V1 - V2 - V2	Û Sir	Ţ			1			100.0		0100	· ·	1	5) 5) 6	(	12) 1 2							:: : : : 	•	422	621	21	50 [] 	55	600	0.87	С С	⊦: ÷:	)1 11	ï	•	
	- V _ - V _	0.5	1	(4) (4) (5)			20 24 24			r E	1. 1. 1. 1. L			5 5 ) 7 )		) ) 	•			L. C.			· • • • • • •	, 	1 412	02	5		41	510	777	27-	. [		,		
	V.	i C	÷			ĺ					5				. i	; ;				57	`	י- ר	:2 . :2		5 7	4.7	7 5		54	215	57	יי <u>ן</u> יה					
	ť L		¢	<u>.</u>	•	= :	1	2		•••	•••	ł			,	í,		•	• .		بر هر و		ij			£,	. :	7		Ŋ	1	•		25	2	2	
	( -	1.		į	;;		Ç	Ņ	, .		5:		. [	Υ.	. :		i,									'										·	
	D.7 D.	ĩ	E ·		5	55	0 0	1	1	5	00	Da La		F3 38	1		÷	:			1	Ţ.,	45		Ş											۱	
	TS	p	j.	1	્ત્		 • • •	ĥ	2	ć.	PI				1		17	:		_				•	5	ņ	?!	-	-	. 4	() ()	3) - 2) -	- (				
	V. Vi	000		[) []		C			ii the	for the state	666				:	. 5 2 1 - 1				1, 11,			:: :::.	د 'ر	12.1	ί,	Č,	1 4		1	777	ः । [] न : । ।	r 1 7 ( . (		Ì		
	912 - 1415 - 1415	( ( (				i E N			F R P	1					₹.	1				14:15				•	75	3 0	57 0	57	i 13		.02117	;, ;,		); ); );4			
	V.	111	Ť				)				1000		-		۲ ب	•						1	<b>** •</b> *.*	•	1.50.00	1271	01 7 :			256	ະ ດ	ņ.	:• [ • [	74	1		
	1	C	ì			Ċ.	۱ <u>j-</u>	-	÷.	,	1	•	• :		•	· .				·		:		Ľ	4	-	ʻ• .	. :		2	7	•••	. 1	، ز			
	,	-	ŗ	. ·	•	Ŧ	- (		• •	•	. <sup>`</sup> i			ù	-	ş	, <i>'</i>	• : .		. <b></b>	:	ء جەت	?				•	:		[	) <u>.</u>	4		41	1		
	0.		ţ	ī.	4	• •	i	2 (	i	1	2	Ĩ	:,	۲ ۱.	ţ.	:2		·																	,		
	- 0 ) D :		[= :v	1 2 2	i <b>n</b>	2 C	3	) ) )	0:			) ( 		+ ()	3	1		. =:		Ð	. '	<b>۱</b> -	7	י ר	<del>د</del> ۲	4											
	Ţ		E T		110	0		1	k,	)i	F P	Ľ	1	5	1	ı. j		•••		1			2	، ت		13	54 4	67	2	2	Į ć	53 7 5	+- +-	្រុ	3		
	V V			0			50 50 51		£	11 31 51 51 51	0.030	() 		3000	1	() ()							22	· · ·		; ; ; ;	52 70	6 0	, Ĉ	41	+	50	+++	0	ן יי		
	V i V i			Ъ О	e F		۱ ۵		i				. <u>.</u>	544.0	1442 o 48		i			45			<b>: :</b>   <b>: :</b>		. 1	30	3	0 6	3.5		5		1 15	$\tilde{0}$	12		
	V V	- (	Ţ	0	1111		D D		(		1903			10-101	5 1 F 1	ግ : ረ. 2				- 6 7 7			123	•••		74	7	<u>.</u>	2.67	53	22	2) 50	194 2° J	0	4		
·	V : V :	2 <b>1</b> 2 (	1	Ŭ.	ţ.		); ();			1					1	( ) ( )	. 1						; = : { : =	•••			1	) 1	ŝ		52	() 20 20	¥.	0			
	ΞL		C.	(·	•	F.	1		Ĩ	1	1			ء ; (;	<b>.</b> .	Ę		1.	I., .		F. (	••	4 F <sup>-</sup>	•				-		C	۱ م		5	( <b>4</b>	:2	0	
	Ċ	3 5	:2	1	D,	ŕ.	į	Ĉ	بر م	4	1.3		ĥ	Ð	ij:		1 (	)				,															
	2	1	:= : :			22	37	7 . 2 :	43	5 <u>1</u>	9	3		+	रु	1	-	·		-,		<b>7</b> 7	1	1.	57	7						•			-		
	T I			ة. 	k	÷			ir Ri	){	יי ק.	9. 17.	1	1	· `		17	• • •			• •		, FT		. 1	4	.3	S	38	03	- 6	50	+	0:	2;		
	V		۷ Т	Ŭ Q	12.12		0   0				G			6262	1	() ()				12				• * ;		15	54	ů Ú	7 21	7 <i>4</i> 00		50	+ +	0	1		
	- 79 - 79 - 79		2	U	西国王の		5		1		C C	, [ . ] .	i.	236.26		n N	1			í,			; :/ ] = :	• ;			543	11225	561	5		0 00 01	+ 1	0.			
	V ( V ) V )		17	Ş	おけた		มา 11 ( ถ.)		1					10000	1-1-1					267				1 1 1			100	761	51		Ī	0 19 15		či			
	V V V			ç			5							Sec. 1	10 10 10 10	្រ ប្រ							::2 ] =	•••	1	i :   1	175	53	1	5	5 4	5	• • •	ູ້ ເ	57		
	V		Ţ	Ċ	ŀ		D	Ĩ	.,		G	,		<b>,</b> <i>, ,</i>	-	i,				10		. C.	( ==	• • •		ŻĊ	)3	<b>4</b>	7	21	יּר	i n	<b>,</b> . ,	Ċ	5		
	:		.*	₹.	-	<u>-</u> -	.,	• ,		· , ,		•		,			•				,		•			-		-		0	2.	à	: •	17	, ,	1	

in the first off an experimentary of the ا ف ال . . )







CURRIDA CON GRA	DO= 4		
	· · · · ·		
DET= .3811D DESVIACION STAN	+30 DAR S= 0.1	04724	
TERMINO INDEPLY VECTOR DE REGER	NIENTE STOR 1	4=+2432673700+00; B= 2986626100m01	
VECTOR DE REGEL VECTOR DE REGER	510N 2 S10N 3	9=+164141775=02 9=111741855=04	
VECTOR DE REGER	<u>sina</u> 4	8== 25697660,-07	
EL COLFICIENTE	DE CORRELAC	10% ES = 0.930793	
CORRIDA CON GRA	00= 5		
.DET= _2324D-	+57		
DESVIACION STAN	$DAR[S = D_{C}D]$	90359 c	
TERMINO INDEPEN VECTOR DE REGRE	SIGH 1	A=++2896807910+00 B≈ 2138747410+00	
VECTOR DE REGRES Vector de regre	STON 2	8≃∽,323654540⊷02 8≃ 1325510900∞04	
VECTOR DE REGRES	5108 4 5108 5	8####149880870+06 8# [258618580+09]	'
L COFFECTEDTE 5	+ CORRELACI	61 <u>55</u> = 0,952725	
SEREDA CON GENDE	нт. б		
			a
DESVIACIÓN STAHDA	Ř S= 0.092	2411	:
TERMING INDEPENDI	ENTE A	==, 119267950+01	ı.
VECTOR DE REGRESI		433569670+00 4433569670+02	
VECTOR DE REGRESS VECTOR DE REGRESS VECTOR DE REGRESS		- 14/70332690=06	
VECTOR DE REGRESI	0N 6 8	24363330~11	
PUNTO LJE	Х ,	EJEY o EJEZ	
1 12-4490 2 14 2840			5
3 21,4290 4 28,5710			j¦
5 35.7140		24500 1.18924 24500 1.18924	4
7 50.0000	10 11		5
§     64.2860       10     71.4290	õ → ġ	95700 1.00947	3
11 78.5710 12 85.7140	ŏ ŏ		5
13 92,9570 14 100,0000	Ö Ö	77900 0 80771 75200 0 73073	Î' Xe
15 128.5710 16 157.1430	Õ Ö	73700 0.72569	5
17 135 7140	ð ö	62500 0.62430	j
L COEFICIENTE DE	CORRELACIO	N ES = 0.955665	]
	•		

	CORRED.	A CCH GRADO= 7	
	DET=++ DEEVIA	tersenterse CION STANDAR 3=	0,024259
	T.RMIH VECTOR VECTOR VECTOR VECTOR VECTOR VECTOR	C INDEPENDIENTE DE REGRESSION DE REGRESSION DE REGRESSION DE REGRESSION DE REGRESSION DE REGRESSION	A=== 131373060+01 1 3= .272733990+00 2 3==.101094380=01 3 3=.200563390=03 4 3==.233606300=05 5 8= .157674150=07 6 3==.565184540=10 3 = .327094140=13
	EL COL	FICZENTE DE COM	<u> 0,958595</u>
	CORRID	A CON GRADO= 8	
	027=+++ D28V2/(	exected frequency CIOR CTABDAR C=	0.008023
	TERTTON VILOTTON VLLOTTON VLLOTTON VLLOTTON VLLOTON VLLOTON VLLOTON VLLOTON	O YNGUCENDIUNTE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE DE RECEDENCE	A=+.228048390+01 1 3=:.359328620+00 3=:.161639120+01 3=:.2646275540+05 5=:.646275540+05 7::624602710-07 7::112177730+11 7::146256170+14
	AL COP	FREELREP OF CONP	-1141103 23 = 0.962332
	CURRIDA	A CUY SHADDE P	
	DESVINC	************* 2108 STANDAN 8=	0.145373
-	TECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR VECCTOR	D 1 NOEDELENTE DELENSTIGE DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION DELESSION	A=
	EL COE	FICTENTE DE COPR	= 1.4  CTON  FS = -0.780940
CONTINUA TABLA Nº 5



TABLA N° 6 RELACION  $x/y_1 - e_{ai}/y$ 

# CORPELACION PLAA LA LURVA "ROCAT)/Y"

GRADO POLIMOMIAL MINIMON 1 GRADU POLIMUMIAL MAXIMO=16

CUREIDA CON GEADO= 1 DATE - - 39030+05 DESVINCION STANDAR SE 0,273837 TERMINO INDEPENDENTE VECTOR DE REGRESION A= 159860960+01 3=== 122631510=02 1 EL CONFIDIENTE DE CORRELACION ES = 0.208353 CORRIDA COR GERDON 2 DFT= \_\_\_\_43940+13 DESVIACION STANDAR S= \_\_\_\_205330 TERHINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGERION VECTOR DE REGERION A= 143704170+01 A= 134059980~01 B= 791771650-04 EL CGEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.751021 CORRIDA CON SRADO= 3 DET= 28871D+24 DESVIACION STANDAR S= 0,113092 h= .907330030+00 3= .440135120-01 B=+.489464240-03 B= .144920720-05 TERMING INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRISSION VECTOR DE REGRISSION VECTOR DE REGRISSION 1 3 EL COEFICIENTE DE COERFLACION ES = 0.936584

1.38

# CONTINUA TABLA Nº 6

control con Grade	:= 4	
DET=	59 NK S= 0,037518	
TERHING INJEPENDA VECTOR DE REGRESA VECTOR DE LEGRESA VECTOR DE REGRESA VECTOR DE REGRESA	ENTE &= 40721 08 1 8= 94023 08 2 3=13594 08 5 9= 06311 08 4 9=.13647	4260+00 4060~01 5570-02 1240-05 5560-07
PUNTO FJE	X EJE Y	EJE Z
$\begin{array}{c} 1 \\ 2 \\ 4 \\ 4 \\ 2 \\ 4 \\ 4 \\ 2 \\ 4 \\ 4 \\ 2 \\ 2$	00       1.21300         1.42600         1.42600         1.67500         2.12500         2.12500         2.12500         2.12500         2.12500         1.67900         2.12500         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.5200         1.55000         1.55000         1.55000         1.55000	1.26421 1.36002 1.66831 1.52613 2.02275 2.13959 2.13959 2.13959 2.139595 1.97622 1.97623 1.97565 1.3595 1.77134 1.57143 1.577143 1.57744 1.5774755 1.57744 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.577544 1.5775444 1.5775444
EL COTFICI DE	CCRALLACION 15 =	0, 7: 3742
CORRIDA CON SEAS	00¥ 5	
DET= .2324DH DESVIACION CTAND	⊧57 DAR S≓ 0₀039140	
TERMINO INDEPEND VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES	An         3927           1000         1         8=1         3637           1000         1         8=1         3637           1000         2         3=1         1438           1000         3         3=1         2305           1000         3         3=1         2255           1000         5         8=1         3157	64409+00 22200-01 76750-02 55030-05 644970-07 06430-11
EL COFFICIENTE D	DE CORFELACION ES =	0 • 993757
CORRIDE CON GRAD	0= 6	
DET=*********** DESVIGCION STAND	** AR S= 0.037088	
TERMINO INDEPEND VECTOR DE REGRES VECTUR DE REGRES VECTUR DE REGRES VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES VECTOR DE REGRES	1 ENTE $A = 0.6165$ 1 NTE       1 B= 0.5732         1 NTE       2 B= 0.1913         1 ON       3 B= 0.1913         1 ON       3 B= 0.1913         1 ON       4 B= 0.2068         1 ON       5 B= 0.1042         1 ON       5 B= 0.1042         1 ON       6 B= 0.1042	75540+00 19430-01 44120-03 64009-04 93870-06 73310-08 91970-11
EL CGEFZCIENTE DE	CORRELACION ES =	0. 294907

# CONTINUA TABLA Nº 6

CORRIDA CON GRADUE 7	
DET=+************* DESVIACION STANDAR S=	0.036648
TEPHINO INDEPLNDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION	<pre>1 6= 270752070+00 1 6= 110549430+00 2 3= 309902030=02 5 3= 610054750=04 4 8= 340972100=06 5 8= 340972100=06 5 8= 325544300=10 7 8= 460230200=13</pre>
EL COLFICALNTE DE CORR.	LACION ES = 0. 995535
CORRIDA CON GRADU= 8	
DET=************ DESVIACION STANDAR S=	0.037896
TERMINU INDEPENDICHTE VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION	$\begin{array}{c} A = & 674530130 \cdots 01 \\ 1 = & 143266920 + 00 \\ 2 = & .573735730 \cdots 02 \\ 3 = & .573735730 \cdots 02 \\ 5 = & .264124300 \cdots 05 \\ 5 = & .271527530 \cdots 07 \\ 6 = & .271527530 \cdots 07 \\ 7 = & .271527530 \cdots 07 \\ 7 = & .2715275320 \cdots 07 \\ 7 = & .271527575320 \cdots 07 \\ 7 = & .2715275757575757575757575757575757575757$
EL CONFICIENTE DE CORR	ELACION ES = 0.996031
CORRIDA CON GRADO= ?	
DET=A************ DESVIACION STANDAR S= (	0.57897
TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESSION VECTOR DE REGRESSION	$A = \frac{328174430+01}{389181470+00}$ $B = \frac{265925460=01}{2823230=03}$ $S = \frac{925117729-03}{282330=07}$ $S = \frac{925317720-05}{3230007}$ $B = \frac{9253779240=07}{3230007}$ $S = \frac{9662330120-09}{320007}$ $S = \frac{9662330120-09}{320007}$ $S = \frac{9662330120-09}{320007}$ $S = \frac{9662300120-09}{320007}$
EL COEFICIENTE DE CORREL	ACXON ES = 0.971698

- - -

.

EI		C D D	~	-			•	•				
L	I MULLINGER SERVICE	0		ī	オマシンシンシンシン	0 0	5	C	.!			
(	KCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCCC	R TS		Ī		14113	-	Ū	Ξ!	AAAAAAAAAA	D D	C
. (	「語うニードアフライアディア	н т V	г.	•	BCCCCCCCCCCCCC	5	7	2		a data a conta a la valaria	Ľ	0
51			<b>`</b>	(		Ŷ		2	. (	ROUCCCCCCCC	ן. ד פ	R
EI	N LAGACKE SKREET	い オート		.(	100000000000000000000000000000000000000	14		7	Ci	NTTTTTTTTTT	= V	P
F :	0	トナし	;	ļ	PERFECTER NEERE			i)	21	1000000000000	<del>t</del> ]	Ĭ
ž. 1	0000000000000	· · 1		ŗ	· ()	ĉ		ķ	E I	同人となりたり見たりた	× A	Ĩ.
		U ≁⊃		-	1000000 D0000	£			F		¥ C	į
	10	U * 3		. (	The second state of the second state of the	Ĵ	- -	С	{ (	0000000000000	*	• . •
Ē	PROFILE REAL REAL	f≥ ★	-		11	R		Û			¥ Ū	<b>(</b>
1	THIN THE REPORT OF THE TANK TH	*:5		-	りて、民民和任人民民民民民民	*,		1	1	R	≉ 1.	Ċ,
F e	. 0.00,000,000,000,000	יש דיש ד	<u></u> 	5		1	~		- 1	NAR RELEASE RECORDERED	*	۱. :
-	CIRCERER REPORTER	11 安然	<u>.</u>		0.000000000000000000000000000000000000	ì	-	G	1.		* 13	
	The month of the second s	유	نة. 		CINE SEASON REAL	'n		Ē	ì	00000000000000000000000000000000000000	÷	6
5	<ul> <li>COCOL NONDOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCON</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCO</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCOCO</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCOCOCO</li> <li>COCOL NONDOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOCOC</li></ul>	₩ 0		•		1		Ā	-	LOUGH CONTRACTOR	\$2 [.	k
-	「 くろい いいちかかいうかきやきいもやまいしいものちのをあし」	U まき	۰ ۱	. 1	0.00000000000000	н р	۳ ــــــــــــــــــــــــــــــــــــ				*	į,
(	一般のこののものものののの	410	, , , ,	- 1 1	for the party of the second second second	т Й	~	0	D	(0.000 00° 000 000 00° 00° 00° 00° 00° 00	* D	ļi
C (		· 1	- - -	•	10000000000000000000000000000000000000	- 745 - } \$			E.	「 こうちょうちょう ちょうちょう ちょう ちょう ちょう ちょう ちょう	₽: F.	ð
0			، -							- EUU000000000	* 12	Π
R		; =	ر ۱ ~ >			3		1	C			1
R	-	=			•	` =			0	ī	Ś	C
E	. 1		R, I		•	2			R		H	
Ļ	1-		:(i	 	. 1				R		•	
ž		j.				(			Ē	1		
C			Ļ			) .			L	1254567520	0	
I		) 5	. (	, . , ,		ſ			Á		£;	
9		52		····		14			Ç		Ū	
H		24	L (	 r /		0 2			ŗ		4	,
		. 2	3f			; 1		-	Ü		()	
E	5147756343125	·?				Q				· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·		•
S	8334258630512				2125/61625436	5					0	
=	9909504064189			•	495132741101			•		22023251325	6	
:	6605745693274		' .		5-1357612701				5	80021210553		
•	5206198382945			·	0021277976183				:	44049094960		4
(	8901532383463				750137003829					11530929154	,	
).	2034755601747		-		7543-7146321			-		697130000000000		
1	5156559429136			 r	アシスのあるちちとうと手段					24403265857		
??	000000000000000	•	1 <b>6</b>		711124002065			., •	 D.	79323022046		
2	~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~		<b>.</b>		000000000000000000000000000000000000000					2033 000225		
53	0000001111122			. ^	***********				 95	00000000000	•	ζ.
50	1024680246903		2	- 	000000111112				> (	+++++++++++++++++++++++++++++++++++++++		
)6			2	 	002567025681				5			
5]	•		¥		v	•			29	00235702469		
			U	-0		•			20			
	· .			:					51			

TABLA № 7 x/yı - y<sub>T</sub>/y

CORRELACION PARA LA CURVA "Y(T)/Y" (LA T ES MAYUCULA) GRADO POLINONIAL MINIMO= 1 GRADO POLINOMIAL MAXIMO=24

CORRIDA CON GRADO= 1 DET=-.390 21 591 E+05 0.103608 DESVIÁCION STANDAR S= A= 22232784D+01 B=- 41212958D U2 TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION EL COEFICIENTE DE CORRELACIÓN ES = 0\_897098 CORRIDA CON GRADO= 2 DETE 43941224E+13 DESVIACION STANDAR S= 0\_082046 TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION A= 208621040+01 B= 382449110-03 B= 243752930-04 ł EL COEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.941139CORRIDA CON GRADO= 3 DET= .88705801E+24 DESVIACION STANDAR S= 0.053777 TERMINO INDEPENDIENTE -18926061D+01 -11570247D-01 -17434030D-03 -52972083D-06 A≕ B= VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION B=- 1743 B= 5297 5.

EL COEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.976944

CONTINUA TABLA Nº 7



# CONTINUA TABLA Nº 7

CORRIDA CON	GRADO= 7		
DET= 489059 DESVIACION S	95E+4) STANDAR S=	0.010713	
TERMINO INDE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE	PENDIENTE GRESION GRESION GRESION GRESION GRESION GRESION	1233 ABBBBBB BBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBBB	9325810+01 2325480-02 5396150-03 3067320-04 4715860-06 1604050-08 1244530-19
EL COEFICIEN	TE DE CORR	( B= .37	= 0 200770
CORRIDA CON	GRADO= 8		
DET= 227543 DESVIACION S	62E+4). TANDAR S=1	0.010308	р.
TERNINO INDE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE VECTOR DE RE	PENDIENTE GRESION GRESION GRESION GRESION GRESION GRESION GRESION	A= 2012833 B== 4412833 B== 44128333 B== 44128333 B== 44128333 B== 44128333 B== 44128333 B== 441283333 B== 4412833333333333333333333333333333333333	013870+01 672910 02 325550-03 984950-04 782910-04 782910-04 793440-10 610210-12
EL COEFICIENT	E DE CORRE	LACION ES	= ()= 999533
· · · · ·			

TABLA Nº 8 RELACION x/y1 - yt/y

CORRELACION PARA LA CURVA "Y(T)/Y" (LA T ES MINUSCULA) GRADO POLINOMIAL MINIMO= 1 GRADO POLINOMIAL MAXIMO=24

CORRIDA CON GRADO= 1 DET=-.390 81 591 E+05 DESVIACION STANDAR S= D.101770 TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION A= 12588198D+01 B=--38141415D 02 EL COEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.886222 CORRIDA CON GRADO= 2 DET= .43941224E+13 DESVIACION STANDAR S= 0-109859 TERMINO <sup>I</sup>NDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION A= 132136480+01 B=-579690070 02 B= 107239410-04 12 EL COEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.896252 CORR<sup>I</sup>DA CON GRADO= 3 DET= \_88705801E+24 DESVIACION STANDAR S= 0-094954 A= .119222500+01 B= 166569050 02 B= ... 893054670-04 B= .353339390-06 TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION ź EL COEFICIENTE DE CORRELACION ES = 0.915469

CONTINUA TABLA Nº 8



. . . .

CONTINUA TABLA Nº 8

CORRIDA CON GRADO <sup>=</sup> 7	
DE1= 489(5995E+43) DESVIÁCION STANDAR S=	D.D32880
TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION	A = 75011185D+00 1 B = 47329838D 01 2 B = 47329838D 01 3 B = 35305898D-04 4 B = 45381063D-04 5 B = 35003652D-08 6 D = 144158894D-10 7 B = 22796148D-13
EL COEFICIENTE DE CORR	ELACION ES = 0.956351
CORRIDA CON GRADO= 8	
DET# _22754362E+43 DESVIACION STANDAR S#	Û₊336463
TERMINO INDEPENDIENTE VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION VECTOR DE REGRESION	$A = \frac{37}{31} \frac{27}{27} \frac{460}{60} + 0.0$ $B = \frac{11}{6126180} \frac{400}{12}$ $B = \frac{57445230}{12}$ $B = \frac{202764070}{170} - 0.17$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{600}{12}$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{600}{12}$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{600}{12}$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{100}{12}$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{100}{12}$ $B = \frac{402337540}{120} \frac{100}{12}$ $B = \frac{11}{4025310} \frac{100}{12}$
EL COEFICIENTE DE CORRI	ELACION ES = $0.959024$

#### TABLA NO 9 Características de algunos aireadores construidos

1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12
Heart Butte		1949	•	9.6			160	35			93
Grand Colee	Ranura	1960	Túnel						61-76	Local	93.31
Glen Canyon	Escalón	1963	Túnel				840	30	102	Local	31
Calacuccia	Ranura	1966-1967	Cielo ab		10		100	41	61.4	Dist	93.31
Yellow Tail	Ranura-Def	1969	Túnel	125		8.1	2600	49	101.9	Dist	31
Palisades	Deflector	1971-1972	Cielo ab	Atrás comp		*	184	45	72	Local	92
Navajo	Deflector	1972	Tunel	Atrás comp			51	45	101 ,	Local	92
Bratsk	Deflector	1973	Cielo ab	40	41.4	86	6050	27	38	Dist	93.31
Mica	Escalón	1973	Túnel		~		1000	· 21	61	Local	31
Nurek	Escalones	1975-1976	T-C ab	· _	10-12-14-15	20	2400	42	35	Dist	31
Ust-Ilim	Deflector	1977	Cielo ab				9700		30	Dist	93
Toktogul	Esc-Def	_ 1978	Cielo ab	60	105		2340			Dist	93
Guri	Esc-Def	1980	Cielo ab	62	5-115	*	3000	35-45	44	Dist	93.87
F de Areia	Esc-Def	1980-1981	Cielo ab	145.5	72-90	69.5	11000	34	60	Dist	93.89
San Roque	Esc-Def	1980-1981	Cielo ab	158	50-60	57	12800	45	60	Dist	<sup>.</sup> 90
Esborcacao		1982			103		7800	35	60	Dist	93
Alicura	Esc-Def	1984	Cielo ab	126	63		3000	45	60	Dist	93
Restitución	Esc-Def	1984	Cielo ab	60	18-55		96	39	24	Dist	93
Crystal	Deflector		Túnel	Atrás comp			28	36	67.6	Local	92
Pueblo I	Deflector		Túnel	Atrás comp			. 87	28	40	Local	92
Pueblo II	Deflector		Túnel	Atrás comp			17	28	40	Local	92
Tarbela	Esc-Def		Cielo ab	19			2690	49		Dist	93
Teton I	Deflector		Túnel	Atrás comp	•		52	42	91	Local	92
Teton II	Deflector		Túnel	Atrás comp			24	41	85	Local	92

1. Presa, 2. Tipo de Aireador, 3. Fecha de Construcción, 4. Tipo de Conducto, 5. Distancia de la cresta al ler aireador (m), 6. Distancia entre aireadores (m), 7. Colocación con respecto a la curva, 8. Gasto (m<sup>3</sup>/s), 9. Velocidad (m/s), 10. Carga al ler aireador (m), 11. Tipo de daño a proteger, 12. Referencias .

48

Tabla 10 Relación de tirantes  $\mathcal{Y}$ , velocidades Q,

longitudes de cavidad L, relación  $L/\mathcal{Y}$ 

y número de Froude.

Tirante <i>Y</i> I	Congitud de cavidad	L Velocidad	L/ <sup>y</sup> <b>F</b> л
(cm)	(cm)	(m/s)	
1.18	38.0	3.92	32.20 11.52
1.54	41.4	4.50	26.88 11.59
1.89	3.8.1	3.75	20.16 8.70
1.92	38.5	3.78	20.05 8.71
2.52	42.3	4.49	16.79 9.03
2.56	39.1	4.10	15.27 8.17
2.72	38.4	3.81	14.12 7.38
2.83	37.6	4.02	13.29 7.64
3.37	37.5	3.89	11.13 6.77
3.44	40.2	4.14	11.69 7.13
3.77	<b>39.5 B B B B B B</b>	4.88	10.48 8.03
3.78	41.0	4.47	10.85 7.35
3.82	37.5	3.95	9.82 6.46
3.85	41.5	4.40	10.78 7.16
4.15	- 36.7	3.91	8.84 6.12
4.70	36.5	3.89	7.77 5.79
4.90	35.5	4.25	7.2.4 6.13
4.97	36.8	3.95	7.40 5.66
5.63	34.6	3.91	6.15 5.26
6.45	34.9	3.97	5.41 4.99
6.59	35.4	4.10	5.37 5.09
6.64	31.7	3.99	4.77 4.94

	REPETICION	I .		REPETICION	II	•	REPETICION III	
BLOQUE I	BLOQUE II	BLOQUE III	BLOQUE	BLOQUE V	BLOQUE VI	BLOQUE VII	BLOQUE VIII	BLOQUE IX
(112)	(102)	(021)	(102)	(101)	(011)	(220)	(202)	(021)
64.80	33.60	70.20	33.60	38.50	57.60	78.00	38.40	69.60
(022)	(200)	(100)	(001)	(110)	(100)	(201)	(020)	·(010)
90.00	40.80	40.80	30.60	61.80	40.80	41.40	69.00	58.20
(210)	(001)	(201)	(117)	(220)	(112)	(212)	(221.)	(101)
64.80	31.20	40.80	61.80	78.00	64.80	73.20	88.80	38.40
(011)	(222)	(212)	(010)	(021)	(002)	(000)	(100)	(222)
58.20	66.00	74.40	57.60	69.00	25.80	36.60	40.80	66.00
(120)	(121)	(002)	(227)	(012)	(020)	(022)	(111)	(211)
75.60	80.40	26.40	90.00	58.80	68.40	90.00	61.20	77.40
(221)	(012)	(220)	(120)	(202)	(222)	(121),	(012)	(120)
87.60	58.20	78.00	75.60	38.40	66.00	78.00	59.40	75.60
(101)	(020)	(122)	(212)	(211)	(210)	(110)	(122)	(112)
38.40	67.8Q	74.40	75.60	76.20	66.00	61.20	73.80	64.80
(202)	(110)	(010)	(022)	(000)	(201)	(011)	(001)	(200)
38.40	60.60	57.00	90.00	37.20	40.20	57.00	31.80	40.80
(000)	(211)	(111)	(200)	(122)	(121)	(102)	(210)	(002)
37.80	76.80	60.60	40,80	75.00	79.20		67.20	27.00
)TAL 555.60	515.40	522.60	555.60	532.80	508.80	549.00	530.40	517.80

1

. ;

# TABLA NO 12 CLASIFICACION DE LOS TOTALES DE

### TRATAMIENTOS. EXPERIMENTO 3<sup>3</sup>

	. Q1	= 2788.	54	Q.2.	= 5577.	09	Q3	.= 8365.	68
	$\theta_1 = 10^{\circ}$	$\theta_2 = 20^{\circ}$	$\theta_3 = 30^\circ$	$\theta_1 = 10^{\circ}$	$\theta_2 = 20^{\circ}$	$\theta_3 = 30^{\circ}$	$\theta_1 = 10^{\circ}$	$\theta_2 = 20^{\circ}$	$\theta_3 = 30^{\circ}$
$\ell_1 = 3$	111.60	172.80	205.20	93.60	172.80	208.80	79.20	176.40	270.00
l <sub>2</sub> = 5	122.40	183.60	226.80	.115.20	183.60	237.60	100.80	194.40	223.20
l <sub>3</sub> = 8	122.40	198.00	234.00	122.40	230.40	266.40	115.20	223.20	198.00

TABLA NO 13  $\ell$  y  $\theta$ , sumados sobre Q

	θ	θ2	θ₃	TOTAL
$\ell_1$	284.4	522.00	684.00	1490.40
L2	338.40	561.60	687.60	1587.60
· l <sub>3</sub>	360.00	651.60	698.40	1710.00
TOTAL	982.80	1735.20	2070.00	4788.00

TABLA No 14  $\theta$  y Q, sumados sobre  $\ell$ 

	Q1	Q2	_ Q3	TOTAL
θι	356.40	331.20	295.20	982.80
θ₂	554.40	586.80	594.00	1735.20
θ₃	666.00	712.80	691.20	2070.00
TOTAL	1576.80	1630.80	1580.40	4788.00

# TABLA No 15 $\ell$ y Q, sumados sobre

	Q1	Q2	Q3	TOTAL
l'L1	489.60	475.20	525.60	1490.40
l <sub>2</sub>	532.80	536.40	518.40	1587.60
L <sub>3</sub>	554.40	619.20	536.40	1710.00
TOTAL	1576.80	1630.80	1580.40	4788.00

#### TABLA NO 16 CUADRO DE 1

	Q1	Q2	Q3	TOTAL
I <sub>1</sub>	529.20	543.60	471.60	1544.40
I <sub>2</sub>	525.60	554.40	594.00	1674.00
I <sub>3</sub>	522.00	532.80	514.80	1569.60
TOTAL	1576.80	1630.80	-1580.40	4788.00

### TABLA NO 17 CUADRO DE J

	Qı	Q2.	Q3	TOTAL	
Jı	536.40	561.60		1623.60	
J <sub>2</sub>	529.20	554.40	475.20	1588.80	
J 3	511.20	514.80	579.60	1605.60	
TOTAL	1576.80	1630.80	1580.40	4788.00	

TABLA NO 18 COMPONENTES DE LA INTERACCION DE 2º ORDEN

		•			
•	1	2	• 3	TOTAL	
ω	1598.40	1530.00	1659.60		
Correción	532.80	508.80	555.60		
ω'.	1065.60	1021.20	1104.00	3190.80	
- X	1656.00	1584.00	1548.00		
Corrección	549.00	530.00	517.80		*
X *	1107.00	1053.60	1030.20	3190.80	
та с <b>у</b> у та с	1670.40	1569.60	1548.00		
. Corrección	555.60	522.60	515.40		
ante a se <b>y t</b> orta	1114.80	1047.00	1032.60	3194.40	•
Z	1526.40	1670.40	1591.20		
Corrección	1		•	· · ·	
Ζ'	1526.40	1670.40	1591.20	4788.00	-

#### DE LA TABLA No 13

S. C. total (8 G de L) =  $(284.4^2 + 338.4^2 + ... + 694.4^2)/9 - \frac{4788^2}{81} = 24295.04$ 

155

S. C. entre renglones  $\ell(2 \ G \ de \ L) = (1490.4^2 + 1587.6^2 + 1710^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 896.96$ 

S. C. entre columnas  $\Theta(2 \ G \ de \ L) = (982.8^2 + 1735.2^2 + 2070^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 22965.44$ 

S. C. para interacción,  $L \oplus (4 G de L) = 24295.04 - 896.96 - 22965.44 = 432.64$ 

#### DE LA TABLA NO 14

S. C. total (8 G de L) = 
$$(356.4^2 + 554.4^2 + \dots + 691.2^2)/9 - \frac{4788^2}{81} = 23396.48$$

S. C. entre renglones  $\theta(2 \ G \ de \ L) = (928.8^2 + 1735.2^2 + 2070^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 22695.44$ 

S. C. entre columnas  $Q(2 G de L) = (1576.8^2 + 1630.8^2 + 1580.4^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 67.52$ 

S. C. entre interacción  $\theta Q(4 G de L) = 23396.48 - 22965.44 - 67.52 = 363.52$ 

. Б

#### DE LA TABLA NO 15

S. C. total (8 G de L) =  $(489.6^2 + 532.80^2 + \dots + 536.40^2)/9 - \frac{4788^2}{81} = 1488.32$ 

S. C. entre renglones  $l(2 G de L) = (1490.4^2 + 1587.6^2 + 1710.0^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 896.96$ 

S. C. entre columnas Q(2 G de L) =  $1576.8^2 + 1630.80^2 + 1580.40^2)/27 - \frac{4788^2}{81} = 67.52$ 

S. C. para interacción lQ[4 G de L] = 1488.32 - 896.96 - 67.52 = 523.84

#### TABLA NO 20 ANALISIS DE VARIANCIA,

# DISEÑO 33

Causa de Variación	G de L	S. C.	C. M.	Fc	F 0, 95	F0.99
Bloque	8	278.88	34.86			
Efecto principal: l	2	896.96	448.48	1250.99	4.03	5.180
Efecto principal 0	2	22965.44	11482.72	32029.90	4.03	5.18
Efecto principal Q	2	67.5200	) 33.76	94.170	4.03	5.18
Interacción de 1er Orden	<i>ℓ</i> θ 4	432.64	108.16	301.70	2.61	3.65
Interacción de 1er Orden	θQ 4	363.52	90.88	253.50	2.61	3.65
Interacción de 1er Orden	QL 4	523.84	130.96	365.30	2.61	3.65
Interacción de 2do Orden	ω 2	190.77	95.385	266.07	4.03	5.18
Interacción de 2do Orden	X 2	172.17	`86.085	240.12	4.03	5.18
Interacción de 2do Orden	y2	214.09	107.45	298.59	4.03	5.18
Interacción de 2do Orden	Z 2	385.28	192.64	537.35	4.03	5.18
Error	46	16.49	0.3585			•

TOTAL 80

26507.60

#### TABLA NO 21 CONCENTRACION DE AIRE EN LA PLANTILLA

#### DEL CANAL DE ALTA VELOCIDAD

x		C,
( <i>m</i> )		(%)
2.0		0.0580
2.5		0.0470
3.0		0.0378
3.5	· · ·	0.0333
4.0		0.0236
4.5		0.0106
5.0		0.0069
5.5		0.0039
- 6.0		0.0024
6.5		0.0015
7.0		0.0010
8.0	•	0.0005
9.0		0.00003

TABLA 22 CONCENTRACION DE AIRE PARA LA

PRESA FOZ DE AREIA

Q = 3300 m³/seg

		-	

ļ

X (m)	У (m)	V (m/sea)	Fr	$\frac{\partial \mathbf{x}}{\partial \mathbf{q}}$	9a	Dx	۰C
;	. ()	(, 6 691	PRII	MER AIREA	DOR		
10	1.60	29.14	7.34	0.003	10.34	0.0290	1.00
20	1.57	29.74	7.57	0.004	10.34	0.0403	0.60
30	1.54	30.31	7.79	0.006	10.34	0.0600	0.39
40	1.52	30.85	8.00	0.009	10.34	0.0931	0.27
50	1.49	31.37	8.20	0.016	10.34	0.1654	0.18
60	1.47	31.86	8.40	0.064	10.34	0.6618	0.08
70	1.45	32.32	8.58	0.880	10.34	9.0992	0.01
74.36	1.44	32.51	8.66	3.400	10.34	35.1560	0.01
			SEGUI	NDO AIREA	DOR		
20	1.40	33.39	9.01	0.004	13.33	0.0573	0.61
40	1.37	34.17	9.33	0.011	13.33	0.1440	0.27
60.	1.34	34.88	9.62	0.200	13.33	2.6660	0.05
80	1.32	35.52	9.88	220.000	13.33	2932.60	0.00
92.95	1.30	35.89	10.04	20000.00	13.33	266600	0.00
			TER	CER AIREA	DOR	-	
10	1.29	36.16	10.15	0.003	13.20	0.0396	0.98
20	1.28	36.41	10.26	0.005	13.20	0.0607	0.56
30	1.28	36.65	10.36	0.007	13.20	0.0977	0.36
40	1.27	36.88	10.46	0.013	13.20-	0.1690	0.24
50	1.26	37.10	10.55	0.050	13.20	0.6336	0.11
60 <sup>°</sup>	1.25	37.31	10.64	0.680	13.20	8-9760	0.03
70	1.24	37.51	10.73	24.000	13.20	316.8000	0.00
71.38	1.24	37.54	10.74	42.000	13.20	554.4000	0.00

ļ

#### PRESA FOZ DE AREIA

 $Q = 2090 \, m^3 / seg$ 

. X (m)	У (m)	V (m/seg)	₽r	$\frac{Dx}{q_a}$	9a	Dx	С
			PRI	MER AIREADON	2	1999 - 20 million ann an An	
10	1.06	27.91	8.65	0.003	10.37	0.0342	0.95
20	1.04	28.38	8.87	0.006	10.37	0.0591	0.51
30	1.03	28.81	9.07	0.011	10.37	0.1120	0.30
40	1.01	29.21	9.27	0.045	10.37	0.4666	0.13
50	1.00	29.59	9.45	1.600	10.37	16.5893	0.02
60	0.99	29.94	9.61	210.000	10.37	2177.343	0.00
70	0.98	30.26	9.77	27668.92	10.37	286879.66	0.00
74.36	0.97	30.40	9.83	248959.41	10.37	2581285.85	0.00
		**	SEGL	INDO AIREADOI	λ		
20	0.95	30.99	10.12	0.006	12.19	0.0781	0.49
40	0.94	31.49	10.37	0.105	12.19	1.2805	0.09
60	0.93	.31.93	10.59	1180.00	12.19	14390.69	0.00
80	0.92	32.31	10.78	37688041.11	12.19	459624505.4	0.00
92.95	0.91	32.52	10.88	3.303 x 10 <sup>10</sup>	12.19	4.03 x 10 <sup>11</sup>	0.00
- •			TEF	CER AIREADO	र		
10	0.90	32.67	10.96	0.004	11.98	0.0431	0.90
2,0	0.90	32.80	11.02	0.007	11.98	0.0815	0.46
30	0.89	32.93	11.09	0.016	11.98	0.1857	0.25
· 40	0.89	33.05	11.15	0.195	11.98	2.3367	0.06
50	0.89	33.16	11.21	22.000	11.98	263.626	0.00
~ 60	0,89	33.26	11.26	3900.000	11.98	46733.70	0.00
70	0.88	33.36	11.30	791432.99	11.98	9483741.52	0.00
71.38	0.88	33.37	11.31	1630818.22	11.98	19542094.73	0.00

TABLA 24 CONCENTRACION DE AIRE PARA LA

#### PRESA FOZ DE AREIA

 $Q = 2060 \, m^3/seg$ 

X (m)	y (m)	V (m/seg)	Fr	$\frac{Dx}{Qa}$	9a	D <sub>x</sub>	С
			PRI	MER AÌREADOR	2		
. 10	1.04	28.01	8.76	0.003	6.19	0.0204	0.73
20	1.02	28.01	8.98	0.006	6.19	0.0359	0.39
30	1.01	28.88	9.17	0.011	6.19	0.0681	0.23
40	0.99	29.27	9.36	0.052	6.19	0.3219	0.09
50	0.98	29.63	9.53	2.400	6.19	14.8555	0.01
60	0.97	29.97	9.70	320.00	6.19	1980.736	0.00
70	0.96	30.28	9.85	45462.90	6.19	281406.26	0.00
74.36	0.96	30.41	9.91	419239.98	6.19	2595011.63	0.00
			SEGUI	NDO AIREADOR	ζ		
20	0.94	30.98	10.19	0.006	7.03	0.0450	0.38
40	0.93	31.47	10.43	0.120	7.03	0.8431	0.06
60	0.92	31.89	10.64	1700.00	7.03	11943.35	0.00
80	0.90	32.25	10.82	62099433.9	7.03	436279572.9	0.00
92.95	0.90	32.45	10.92	5.852 x 10 <sup>10</sup>	7.03	4.111 x 10 <sup>11</sup>	0.00
			TER	CER AIREADO	R		
10	0.89	32.59	10.99	0.004	11.78	0.0424	0.89
20	0.89	32.71	. 11.06	0.007	11.78	0.0825	0.45
30	0.89	32.84	11.12	0.016	11.78	0.1886	0.24
40	0.88	32,95	11.18	0.240	11.78	2.8283	0.05
50	0.88	33.06	11.23	28.000	11.78	329.9716	0.00
60	0.88	33.15	11.28	5000.00	11.78	58923,5	0,00
70	0.88	33.24	. 11.33	1179818.47	11.78	13903806.7	0,00
71.38	0.88	33.26	11.34	2450971.1	11,78	28883959.1	0,00
				•	•, •		

#### TABLA 25 CONCENTRACIONES DE AIRE PARA LA

#### PRESA FOZ DE AREIA

# Q = 2078 m³/seg

X (m)	У (m)	V (m/sea)	Fr	$\frac{Dx}{q_{a}}$	9a	Dx	C
	1111	(11/3091	PR	IMER AIREADO	)R.		
10	1.04	28.24	8.83	0.003	6,12	0.0202	0.72
20	1.03	28.68	9.04	0,006	6.12	0.0355	0.38
30	1.01	29.09	9.23	0.011	6.12	0.0673	0.23
40	1.00	29.47	9.41	0.052	6.12	0.3182	0.09
50	0.99	29.82	9.58	2.100	6.12	12.8499	0.01
60	0.98	30.15	9.74	271.387	6.12	1660.6195	0.00
70	0.97	30.46	9.89	41285.45	6.12	252625.67	0.00
74.36	0.96	30.58	9.95	376721.08	6.12	2305156.29	0.00
		i	SEG	UNDO AIREADO	) R		
20	0.94	31.14	10,23	0.006	7.01	0.0449	0.37
40	0.93	31.62	10.46	0.120	7.01	0.8414	0.06
60	0.92	32.03	10.67	1565.018	7.01	10972.81	0.00
80	0.91	32.38	10.85	51963422.9	7.01	364331147.0	0.00
92.95	0.90	32.58	10.94	4.72 x 10 <sup>10</sup>	7.01	3.309 x 10 <sup>11</sup>	0.00
			TĖR	CER AIREADON	2		
. 10	0.90	32.72	11.01	0.004	11.79	0.0424	0.89
20	0.90	32.85	.11.08	0.007	11.79	0.0813	0.45
30	0.89	32.97	11.14	0.016	11.79	0.1886	0.24
40	0.89	33.08	11.20	0.220	11.79	2.5927	0.06
50	0.89	33.18	11.25	27.000	11.79	318.1950	0.00
60	0.88	33.28	11.30	5024.017	11.79	59208.04	0.00
7.0	0.88	33.37	11.34	983300.95	11.79	11588201.7	0.00
71.38	0.88	33.38	11.35	2035155.11	11.79	23984302.97	0.00

Tabla No 26 Tirantes, velocidades y gastos medidos a la entrada y a la salida de la cubeta deflectora del modelo de la P H La Angostura

Sección de entrada

Sección de salida

1

Medición	У1	V 1	Q	V <sub>2</sub>
No	(cm)	(m/s)	(m³/s)	(m/s)
1	7.54	5.008	0.1888	4.49 ′
2	5.79	4.994	0.1446	4.11
3	4.40	4.721	0.1039	3.70
4	3.48	4.512	0.0785	3.43
5	6.42	5.064	0.1626	4.21
6	5.42	5.095	0.1381	3.98
7	8.59	5.225	0.2244	4.23

Tabla No 27 Tirantes, velocidades y gastos medidos a la entrada y a la salida de la cubeta deflectora con superficies.

Sección de entrada

Sección de salida

Medición	У 1	V <sub>1</sub>	Q		V <sub>2</sub>	
No	(cm)	(m/s)	$(m^{3}/s)$		(m/s)	
1	9.09	4.93	0.224		4.45	
2	7.56	4.75	0.178		4.18	
3.	6.27	4.68	0.147		4.04	
4	6.00	4.94	0.148	1	4.27	•
5	5.01	4.63	0.116		4.24	
6	4.21	4.67	0.098		4.081	
7	3.51	3.62	0.064		3.15	
8	6.41	4.89	0.156	۰ ۰	4.71	



Fig 1 Relación entre profundidad ( o carga de presión ) y velòcidad media



Fig 2 Daños por cavitación en vertedores







Fig 4 Corte longitudinal de uno de los vertedores en túnel de "El Infiernillo".



Fig 5 Localizacion del inicio de las erosiones de 1963 a 1975 en los túneles de "El Infiernillo"

NO I	,			
prueķa	. Esquema	Identificación	Daños durante la prueba	Observaciones
. 1		<ul> <li>V1 NAPKO 5682,</li> <li>V2 NAPKO 5682</li> <li>b1 SIKASTIX 360</li> <li>b2 SIKASTIX 360</li> </ul>	0:35 Despegamiento parcial 3:15 Desprendimiento total	Presenta porosidad Sin daños visibles Se rompre por partes Sin daños visibles
2	v a b c	<ul> <li>NAPKQ 5682</li> <li>AEX - 1325</li> <li>SIKASTIX 360</li> <li>Concreto</li> </ul>	4:15 Se despegó totalmente Se dañó desde el inicio de la prueba	Daños locales ligeros Sin daños visibles Daños notables
3	$ \begin{array}{c}                                     $	<ul> <li>V<sub>1</sub> NAPKO 5682</li> <li>V<sub>2</sub> NAPKO 5682</li> <li>b<sub>1</sub> SIKASTIX 360</li> <li>b<sub>2</sub> SIKASTIX 360</li> <li>a<sub>1</sub> AEX - 1325</li> <li>a<sub>2</sub> AEX - 1325</li> <li>Concreto</li> </ul>	1:00 Se despegó parte poster 7:00 Se desprendió 5:00 Se despegó totalmente 3:00 Se despegó parte poster 6:00 Se desprendió 1:00 Se desprendió Se dañó desde el inicio de la prueba	Daños visibles Sin daños visibles Daños notables
· 4	p b v' v	P COLMA SOL b SIKASTIX 360 v' NAPKO 5682 V NAPKO MEX Concreto	3:45 Se despegó totalmente 1:15 Se despegó totalmente Se dañó desde el inicio de la prueba	Sin daños visibles Sin daños visibles Daños notables
· 5	v         v'           c         b	<ul> <li>NAPKO 5682</li> <li>NAPKO MEX</li> <li>Concreto</li> <li>SIKASTIX 360</li> </ul>	5:15 Presenta daños locales Se dañó desde el inicio de la prueba 0:15 Se despegó totalmente	Sin daños visibles Daños locales Daños notables

FIG. 6 ESQUEMA DE LOS ENSAYES Y PRESENTACION DE LOS RESULTADOS MAS IMPORTANTES

		TREBENTACION DE 100 RESULTADOS MAS IMPORT	ANILO
PROBETA No	ESQUEMA	DANOŠ	OBSERVACIONES AL FINAL DE LA PRUEBA
· 6 ·	SIKADUR LO - MOD	No presentó daños	Se notan manchas claras
	SIKADUR HI - MOD	7:00 Aparecen pequeñas porosidades	Se notan manchas claras
. 7	SIKADUR LO - MOD	No se notaron daños	Sin daños
	SIKADUR HI - MOD	No se apreciaron daños	Sin daños
0	Concreto con fibras planas	0:30 Se notan porosidades 1:00 Se notan las fibras en la zona dañada	Daños apreciables
0	Concreto_normal	5:00 Se notan porosidades	Daños apreciables
	Concreto con fibras cilíndricas	1:00 Se desprendieron varias fibras en la super- ficie y se inició el daño del concreto	Daños apreciables
5	Concreto normal	1:00 Se notan porosidades	Daños apreciables

FIG 7 ESQUEMA DE LOS ENSAYES Y PRESENTACION DE LOS RESULTADOS MAS IMPORTANTES

171

p. .

#### RESUMEN

METODO	DIST. HORIZ (m) X <sub>HOR</sub>
1) KELLER - RASTOGI	202.6
2) BAUER	260.0
3) HALBRONN	194.3
4) WOOD - ACKERS	202.2
5) CAMPBELL	276.3
6) SHARMA	238.2

#### FORMULAS

Gráfica adimensional 2)  $\frac{\delta}{X_{S}} = 0.0254 \left(\frac{X_{S}}{K_{S}}\right)^{-0.135}$ 3)  $\delta = 0.0447 \in \frac{0.154}{5} \times \frac{0.846}{5}$ 4)  $\frac{\delta}{X_s} = 0.0212 \left(\frac{X_s}{X_s}\right)^{0.11} \left(\frac{X_s}{K_s}\right)^{-0.1} H_s = H_s \sin \theta$ 5)  $\frac{\delta}{X_{\tau}} = 0.08 \left(\frac{X_{I}}{K_{e}}\right)^{-0.233}$ 6)  $\frac{\delta}{h_d} = \left[ 70 \left( \frac{q^{NS}}{q_{D}} \right) \left( \frac{K}{h_d} \right)^{0.79} \right] \left( \frac{L}{h_{D}} \right)^{0.21}$ 

Datos :





X<sub>HOR</sub> metros

300

Fig 8 Comparación de métodos para la localización del punto crítico

72

1HD


Concentración de aire













Fig 12 Relación entre  $Y_d / Y_I \sqrt{s}$  y  $R_X$ , ref. 62



x / y<sub>1</sub>

Fig 13 Variación de parámetros adimensionales, a partir del punto de incepción, ref 59



Fig 14 Instalación de alta velocidad



Fig 15 Medidor de concentración de aire



Fig 16 Relación c-v<sub>t</sub> /v<sub>c</sub> obtenida con el medidor de concentración de aire a 8 y 10 cm de la plantilla con diferentes cierres al final del tubo. El medidor se colocó a 1.50 m de la boquilla



Fig 17 Relación c-y, medidor colocado a 0.85 m de la boquilla



Concentración de aire en el flujo

. 141. -

Fig 18 Relación c-y, medidor colocado a 1.00 m de la boquilla

Elevación sobre la plantilla del canal



Fig 19 Relación c-y, medidor colocado a 1.50 m de la boquilla





Concentración de aire en el flujo

Fig 21 Relación c-y, medidor colocado a 2.50 m de la boquilla

.









· ·



Fig 25 Relación c-y, medidor colocado a 4.50 m de la boquilla





Elevación sobre la plantilla del canal



Q:







plantiila











Fig

36 Comportamiento de la concentración media en la región inferior



.







Fig 40 Relación c-y/e<sub>aT</sub> a diferentes distancias de la boquilla. Región parcialmente aireada



Fig 41 Curvas de diseño en la región en desarrollo



С

aur de augeneend<mark>Fig: 42a Pérdidas: de concreto</mark>ven peso debidas: a cavitación " actor de aux competentosent función deslás concentración: de aire , según Peterka .





Tomas de aire

Fig 43 Geometría de los aireadores



Fig 44 Funcionamiento de los aireadores , ref 83





L ( m )

Att .



Subpresión = -0.5 m Pendiente de la rápida = 15.5° Fr.= 5.4 -844 Pendiente de la rópida = 21,89 🐭 Radio de curvatura = 55 m Fr = 10.3

Fig 45. Curvas de diseño para calcular la longitud de la cavidad según Wei y De Fazio







Fig

. . :

47 Ranuras de aireación en la presa Calacuccia




e manet e Fig. 48 Aireadores, en la presa Yellowtail



Fig 49 Sistema de aireación en la presa Mica



Fig 51 Aireadores de la presa Nurek







- -



Fig. 54 Relación  $\mathbf{Fr} - \mathbf{L}/\mathbf{y}$  para  $l = 5.0 \, \text{m}$  y diferentes ángulos  $\theta = 0$ 









Fig 57 Relación c-y, medidor colocado a 1.00 m de la boquilla



Fig 58 Relación c-y ; medidor colocado a 1.50 m de la boquilla







Fig. 60 Relación $= F_{x} / q_{a}$  para el canal de alta velocidad



Fig 61 Relación x/y — Dx/q<sub>a</sub> para el canal de alta velocidad



Fig 62 Concentraciones de aire c contra distancia a partir de los aireadores . Presa Foz de Areia Brasil<sup>®</sup> Q = 3 300 m<sup>3</sup>/s















# Superficie concava tradicional



Diseño poliédrico propuesto



Superficie convexa tradicional



Diseño poliédrico, propuesto

Fig. 67 Comparación de criterios de diseño de superficies curvas tradicionales y superficies poliédricas



Fig 69 Aplicación del plano Z en el W. Superficie cóncava







Fig 71 Aplicación del plano Z en el W. Superficie cóncava de tres tramos





Fig 72 Comparación de la distribución de presiones en la curva tradicional y la superficie poliédrica



Fig 73 Comparación de la distribución de presiones en la curva tradicional y la superficie poliédrica





Fig 75

Comparación de la distribución de presiones en la curva tradicional y la superficie poliédrica





Fig 77

Comparación de la distribución de presiones en la curva tradicional y la superfície poliédrica



Fig 78 Comparación de la distribución de presiones en la curva tradicional y la superficie poliédrica





Fig 79 Superficie poliédrica de tres tramos



### Fig 80 Vista de la superficie poliédrica en funcion<u>a</u> miento



Fig 81 Vista de la celda de presión y equipo de sujeción.



Fig 82 Amplificador de señales



Fig 83 Osciloscopio, registrador y analizador de Espectros







Fig 85 Localización de puntos de medición en la superficie curva y la poliédrica





#### mV/división 1

Fig 86 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas arriba Posición 5) Gasto  $Q = 3544 \text{ m}^3/\text{s}$ .





1 mV/división

Fig 87 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas arriba (Posición 5) Gasto  $Q = 1384 \text{ m}^3/\text{s}$ .





1 mV/división

Fig 88 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas arriba (Posición 5) Gasto  $Q = 2376 \text{ m}^3/\text{s}$ .





### 1 mV/división

Fig \$9 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas arriba del tramo horizontal (Posición 4) Gasto  $Q = 1467 \text{ m}^3/\text{s}$ .





1 mV/división

Eig 90 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas arriba del tramo horizontal (Posición 4) Gasto  $Q = 2399 \text{ m}^3/\text{s}$ .





## 1 mV/división

Fig 91 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas arriba del tramo horizontal (Posición 4)  $Q = 3452 \text{ m}^3/\text{s}$ .




## 1 mV/división

Fig 92 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas abajo (Posición 1) Gasto Q = 1427 m<sup>3</sup>/s.

GD G500 EW F



# 1 mV/división

Fig 93 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas abajo (Posición 1) Gasto  $Q = 2353 \text{ m}^3/\text{c}$ .

en de Cece av 1.7 mV = 0.5 m de columna de agua n. 1 mV/división

Fig 94 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el tramo inclinado aguas abajo (Posición 1) Gasto  $Q = 3357 \text{ m}^3/\text{s}$ .







1 mV/5 divisiones

Fig 95 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas abajo del tramo horizontal (Posición 2) Gasto  $Q = 1519 \text{ m}^3/\text{s}$ .





# 1 mV/2 divisiones

Fig 96 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas abajo del tramo horizontal (Posición 2) Gasto Q = 3544 m<sup>3</sup>/s.





# 1 mV/2 divisiones

Fig 97 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada en el extremo aguas abajo del tramo horizontal (Posición 2) Gasto Q = 2166 m<sup>3</sup>/s...





1 mV/2 divisiones

Fig 98 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas abajo (Posición 6) Gasto  $Q = 2390 \text{ m}^3/\text{s}$ .





# 1 mV/división

Fig 99 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas abajo (Posición 6) Gasto  $Q = 1497 \text{ m}^3/\text{s}$ .



1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 100 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas abajo (Posición 6) Gasto  $Q = 1748 \text{ m}^3/\text{s}$ .

n (	D	ഫ്	) UUV	FE		• Ó	60	citte	DW	
		<u>1.1</u>	1420	80		n se				
						2.03*A				
	97 (m) 		# •• • <u>•</u>							
					44 44					
C ST C										
AN		<b></b> .	7.	- - -						
					m	- Area				<b>P</b>
£Ω	j₩₽	派[	260	CF		Ē	n î î	Q.T.	时代	
		<b>Ver</b> ite	rite sea	04. <sup>24</sup> .4	1975					

1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 101 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas arriba (Posición 8) Gasto  $Q = 1503 \text{ m}^3/\text{s}$ .





1 mV/división

Fig 102 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas arriba (Posición 8) Gasto  $Q = 2504 \text{ m}^3/\text{s}$ .





Fig 103 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada aguas arriba (Posición 8) Gasto  $Q = 3500 \text{ m}^3/\text{s}$ .



1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 104 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada al centro (Posición 7) Gasto  $Q = 1500 \text{ m}^2/\text{s}$ .



1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 105 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada al centro (Posición 7) Gasto  $Q = 2393 m^3/s$ .



Fig 106 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la curva circular. Celda colocada al centro (Posición 7) Gasto  $Q = 3332 \text{ m}^3/\text{s}$ .



1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 107 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada al centro del tramo horizontal (Posición 3) Gasto  $Q = 1340 \text{ m}^3/\text{s}$ .



1.7 mV = 0.5 m de columna de agua



Fig 108 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada al centro del tramo horizontal (Po sición 3) Gasto  $Q = 2528 \text{ m}^3/\text{s}$ .





1 mV/división

Fig 119 Espectro y registro de las fluctuaciones de presión en la superficie poliédrica. Celda colocada al centro del tramo horizontal (Po sición 3) Gasto  $Q = 3818 \text{ m}^3/\text{s}$ .

262









NOTA : Acotaciones en m

Fig 113 Comparación de distribución de presiones medidas y calculadas



Fig 114 Comparación de los dos criterios de diseño para cubetas deflectoras

267

INDIC

Ackeret J, 7 Ackeret y Haller, 7 Ackers y Wood, 54 Agua blanca, 19 Agua, gasto de, 38 Aire, gasto de, 32, 34 Aireación inducida, 57 antecedentes, 57 coeficiente de difusión, 74 conclusiones y recomendacio nes, 80 definición, 57 ejemplos de aplicación, 78 mecanismo, 58 zona de, 59 Aireación natural, 5 concentración de aire, 24 concentración de transición, 24 concentración media, 25, 26 conclusiones y recomendaciones, 53 curvas de distribución de concentración, 26 definición, 5 descripción del fenómeno, 45. efectos en la velocidad, gas to y tirante, 27 equipo de medición, 29 espesor de la capa aireada, 46 perfil de, 23 profundidad de transición, 24 regionalización, 23 región desarrollada, 23 región en desarrollo parcialmente aireada, 23 región en desarrollo totalmen te aireada, 23 región inferior, 23, 25 región superior, 23, 24 rugosidad, influencia de, 25 teorías del inicio, 19 Aireador, 41 construcción, 68

" " "

deflectores, 58, 72 demanda de aire, 60 eficiencia, 68 escalones, 58, 71 espaciamiento, 64 fluctuaciones de presión, 67 geometría, 57 incremento de tirantes, 66 inicio del funcionamiento, 63 longitud de la cavidad mode-10, 71 para calibración, 41 ranuras, 58 Aldama y Levi, 91 Alta velocidad, 39 equipo, 39 instalación, 39 Amplificador de señales, 103 Análisis de resultados de concentración de aire, 43 de sensibilidad, 73 dimensional, 47 Analizador de espectros, 103 Anderson, 25, 28 Anderson y Straub, -23, -24, 28, 30, · ... 44 Angulo de deflectores, 72 Aparatos de medición, 29 Aplicación, ejemplos de, 78 Aproximación, zona de, 59 Arreguín F y Echávez G, 9, 17, 18 ý .46 ASCE, 25 Aviemore, presa, 28

"B"

Ball, 9, 11 Balloffet, 87 Bauer, 20 Bazin, 89 Beeching, 7 Bessel, función modificada de, 75 Blue Mesa, presa, 14 Boetcher H, 7 Borman, 24 Bratsk, presa, 62 concentraciones de aire, 62 fluctuaciones de presión, 67 Burbujas, flotaciones, 35

#### "C"

Cain y Wood, 21, 24, 27, 28, 29, 51 Calacuccia, presa, 64, 68 Calibración del equipo de medición, 41 Campbel1, 20, 21 Cantidad de movimiento, transferencia, 30 Capa aireada, espesor, 46 Capa límite, 19, 20, 68 Carshaw y Jaeger, 75 Cassidy y Lenaw, 87 Castillejo y Marcano, 60 Cavidad, longitud, 63 Cavitación, 6 definición, 6 esfuerzos, 7 historia, 7 incipiente, 6 indice de, 6 indice local de, 12 indice local en-el piso; 13 indice local incipiente, 12 métodos de predicción, 11 protección contra, 17 Celda de presión, 102 Chorro, impacto de, 66 Cimacios, diseño de, 89 Coeficiente, de correlación, 34 de difusión, 35, 74 de transferencia de cantidad de movimiento, 36 Colgate, 8, 9, 11, 15, 16, 17 Colgate y Jin, 14 Comisión Federal de Electricidad 83, 88 Concentración de aire, 24

curvas de distribución, 26 definición, 24 de transición, 24, 44 distribución, por aireadores, 76 ecuación de distribución, 37 en la P H Bratsk, 62 en la P H San Roque, 62 fluctuaciones de, 32, 33 instantánea, 33 media, 25, 26, 45 medición de, 28, 29, 42, 43 modelo de distribución, 30 resultados experimentales, 43 solución de la ecuación de, 44 tirante 2%, 46, 50 tirante 8%, 46, 50 Concreto, 17 plástico, 18 reforzado, 17 Constante de Von Karman, 37 Cook y Parsons, 7 Cortante, zona de, 59 Creager, 89 Criterio de diseño, superficies poliédricas, 92 Crítico, punto, 20 Cubetas deflectoras, 85 Curvas verticales, 82 antecedentes, 82 cóncavas, 83 convexas, 87, 106 mediciones depresión en, 100, 101

### 'D"

Daños en vertêdores, 14 De Fazio y Wei, 63 Deflectoras, cubetas, 85 Deflectores, 58, 72 Demanda de aire, 60. 61 Densidad, 36 Desaireación, zona de, 59, 67 Difusión, coeficiente de, 35, 74 Dimensional, análisis, 47 Distribución, de presiones, 86 de velocidad, 31 Douma, J, 25, 86

#### "E"

Eccher y Siegenthaler, 61 Echávez G, 9, 11-16, 63, 64 Echávez G y Arrequín F, 9, 17, 18, 46 Ecuaciones, adimensional, concentración de aire, 47 de concentración de aire, 35, 37 de continuidad, cantidad de movimiento y energía para flujo aireado, 26 de distribución de concentra ción de aire, 24 de Navier-Stokes, 20 de Rayleigh-Plesset, 10 solución de la ecuación de concentración de aire, 44 Eficiencia de los aireadores, 68 Elevatorski, 86 Epóxicas, recubrimientos, 17 Equipo de medición de concentra ción de aire, 29, 40 Escalafones, aireadores, 58, 71 Espaciamiento de los aireadores, 64 Espesor de la capa aireada, 46, 48 Espesor de la región inferior, 47 Euler, constante de, 75 Experimentales, resultados, 43

### "F"

Falvey, 10, 11, 14, 15, 24, 27
Fenómeno de aireación, descripción, 45
Fichtner, 10
Flaming George, presa, 14
Flotación, 35
Fluctuaciones, de presión, 67 de velocidad, 31 valor medio, 32
Flujo, aireado, 28, 32, 38 no aireado, 28, 38 parcialmente aireado, zona en desarrollo, 46 turbulento, bidimensional, 33 Foz de Areia, presa, 60, 61, 65, 69, 78 Froude, número de, 38, 48, 71

#### "G"

Galperin, Oskolkov, Semenkov, Tsedrov y otros, 9, 68 Gangadharaiah y Rao, 22, 26, 28 Gasto, 27 de aqua, 38, 42 de aire, 32, 34, 42 de aire medido, 41 de aire medio instantaneo, 34 👘 de aire real, 41 de la mezcla, 34 efecto de la aireación, 27 instantáneo de la mezcla, 33 Geometria, influencia sobre el aireador, 73 Glenn y King, 9 Goel y Sharma, 10 Govinda, 9, 11 Grand Coulee, Presa, 68 Guri, presa, 60 cálculo de distribución de aire, 78 Guth W, 8

#### "H"

Halbronn, 20, 21
Hall, 28
Haller y Ackeret, 7
Hamilton, 60
Henderson, 84
Hickox, 20
Hidroeléctricas, 19
 Aviemore, 28
 Bratsk, 62, 64, 66, 67, 69
 Calcuccia, 64, 68
 Foz de Areia, 60, 61, 65,
 69, 78
 Grand Coulee, 68
 Guri, 60
 Hoover, 14

Infiernillo, 14, 64
Mica, 61, 69
Miguel Hidalgo, 19
Nurek, 65, 69
Peñitas, 19
San Roque, 62, 65, 69, 79
Yellow Tail, 14, 63, 66, 69
Hinze, 75
Holl, 9, 11
Hollander y Knapp, 8
Hunsaker, 7

### "I"

Impacto del chorro, 66 Incepción, 20 número de, 22 ··· punto de, 20 tirante de, 28, 47 Inferior, 23 espesor de la región 47 modelo teorico de la región, 29 region, 23, 25, 43 Infiernillo, presa, 14 aplicación de los métodos de predicción de cavitación, 14 espaciamiento de aireadores, 64 Inició del funcionamiento de los aireadores, 63 Inozemtsev, 9, 17 Instalació de alta velocidad, 39, 78 Instituto de Ingeniería, 39

### "J"

Jaeger y Carshaw, 75 Jevdjevich V, 46

#### "א"

Keller, 29 Keller, Lai y Wood, 48, 49 Keller y Rastogi, 20, 21 Keller y Wood, 23, 26, 28, 46 Killen y Lamb, 29 King y Glenn, 9 Kistler Instrument Corporation, 102 Knapp, 8 Knapp y Hollander, 8 Kotwall, Uppal, Gulati y Singh, 26 Kudriashov, Zharov, Rosanov, Nietkaliev y otros, 10,

49, 67

### "L"

Lai, Keller y Wood, 48, 49 Lamb y Killen, 29 Lane, 20 Lejeme, Sakhuja, Paul, Singh, Ozator, 27 Lenau y Cassidy, 87 Lesleighter, 10 Levi E, 19 Levi y Aldama, 91 Lievi-Chertusov, 85 Longitud de la cavidad, 63 del aireador, 63 influencia de la geometría, 71, 72 Longitud de la mezcla, teoría, 30 Lorenz y Straub, 28

#### "M"

Mains, R, M, 8 Mantellini, Prusza y Semenkov, ,10, 67 Marcano y Castillejo, 60 Mc Conaughg, 28 Media concentración, 45 Medición, aparatos de, 29, 42 calibración del equipo, 41 de concentraciones de aire, 28, 29, 43, 76 de presión, 100 Métodos, de análisis de concentración de aire, 52 de predicción de cavitación, . 11 para ubicación del punto crítico, 20

propuesto concentración aireadores, 77 Mezcla, gasto instantáneo, 33 tirante de la, 38 velocidad de la, 38 zona de, 59 Mica, presa, 61, 69 Miguel Hidalgo, presa, 19 Modelo. para aireadores, 71 teórico, región inferior, 29 teórico, superficies poiliédricas, 93 Mueller H, 7

#### "N"

Navier- Stokes, ecuaciones, 20 Nechleba M, 8 Nietkaliev, Kudriashov, Zharor, Rosanov y otros, 10 Nikuradse, rugosidad equivalente, 13 Nowotny, 17 Número, de Froude, 38, 48, 71 de incepción, 22 de Reynolds, 48 de Thoma, 6 Nurek, hidroeléctrica, 65, 69

### . "0"

Obras de toma, presa, Calacuccia, 68 presa, Grand Coulee, 68 presa, Mica, 69 Oskolkov, Galperin, Semenkov, Tsedrov, 9 Ozafor, Sakhuja, Paul, Sigh, Lejeme, 27

#### "P"

Pan y Shao, 60 Parsons y Cook, 7

Paul, Sakhuja, Singh, Ozator, Lejeme, 27 Peñitas, presa, 19 Perfil aireado, 23 Peso específico del agua, 36. Peterka, 57 Pinto, 60 Poulter, 8 Prandtl, 11, 30 Prandtl, Von Karman, 37 Predicción, metodos de, 11 Presión, amplificador de señales, 103 celda de, 102 medición en curvas cóncavas 100, 101 Profundidad de transición, 24 Protección contra daños por cavitación, 17 Prusza, Mantellini y Semenkov, 10, 67 Punto de incepción, 20

#### "0"

Quintela, 10

### "R"

Raiz cuadrada de la media cuadrática, 104 Ranuras aireadoras, 58 Rao y Gangadharaiah, 22, 26, 28 Rastogi A y Keller R, 20, 21 Rayleigh, 7, 8 Rayleigh-Plesset, ecuaciones de 10 Recomendaciones y conclusiones de la aireación natural, 53 Recubrimientos epóxicos, 17 Regiones del flujo aireado, desarrollada, 23 en desarrollo, parcialmente aireado, 23, 46 en desarrollo, totalmente aireada, 23, 49 espesor de la región, inferior, 47

inferior, 23, 25, 43 modelo teórico, región inferior, 29 superior, 23, 24 Registrador de señales, 103 Resinas epóxicas, 18 Resultados experimentales, concentración, 43 Reynolds, 48 Rocio, zona de, 59 Rosanov, 11 Rosanov, Kudriashov, Zharov, Nietkaliev y otros, 10, 49 Ruchtmann y Volkart, 58 Rugosidad, influencia en la aireación, 25

### "S"

Sakhuja, Paul, Singh, Ozator y Lejeme, 27 San Roque, presa, . cálculo de concentración de aire, 79 concentración de aire, 62 espaciamiento de aireadores, 65 vertedor, 69 SARH, 85 Scheuer, Schog y Stein, 10 Schwartz-Christoffel, 93 Scimemi, 91 Semenkov, Galperin, Oskolkov y Tsedrov, 9 Semenkov, Prusza y Mantellini, 10, 67 Señal, registrador, 103 Serie de Taylor, 31 Shalnev, K, K, 8, 11 Shao y Pan, 60 Sharma y Goel, 10, 20 Siao Tien-To, 25 Siegenthaler y Eccher, 61 Singh, Uppal, Gulati, Kotwal, 26 Stokes-Navier, ecuaciones de, 20 Straub y Anderson, 23, 28, 30, 44 Straub y Lorenz, 28

Superficies poliédricas, cóncava de dos tramos, 94 cóncava de tres tramos, 98 conclusiones y recomendaciones, 112 consideraciones de diseño, 111 convexa de dos tramos, 97 convexa de tres tramos, 98 Superior, región, 23, 24

#### ""

Taylor, serie de, 31 Tension superficial, 19, 22 Teoría, de la longitud de mezcla, 29 de las estrías longitudinales, 19 del desarrollo de la capa lími te, 19, 20 Thoma, número de, 6 Tio-Chun Chen y Yun-Shen Yu, 87 Tirante, de concentración 2%, 46 de concentración 8%, 46 de concentración 90%, 28 de flujo no aireado, 28 de incepción, 47 de la mezcla, 38 de transición, 28, 46 efecto de la aireación, 27 incremento, 65 límite de la región aireada, 46, 48 máximo del flujo aireado, 28 total, 46 Transferencia de cantidad de movimiento, 30 Transformación de Schwartz-Christoffel, 94 Transición, concentración de, 24 profundidad de, 24, 28 velocidad de, 28 zona de, 59 Tsedrov, Galperin, Oskolkov y Semenkov, 9

### "U"

Uppal, Gulati, Kotwal y Singh, 26, 69 USACE, 85, 91 USBR, 17, 84, 88, 91

n A ii

. Vater M, 7 Velocidad, 27 de la mezcla, 38 distribución de, 31 efecto de la aireación, 27 fluctuaciones de, 31, 33 instalación de alta, 39 instántanea, 33 media, 33 media temporal, 31 Vertedor, 69 Bratsk, 69 diseño, 89 Foz de Areia, 69 Nurek, 69 San Roque, 69 Yellow Tail, 69 Viparelli, 40 Viscosidad cinemática, 47 Volkart y Rutchman, 58 Von Karman, 37 Vortices, 19

#### "W"

### '"Y"

Yellowtail, 14 daños en la presa, 14 impacto del chorro, 66 longitud de la cavidad, 63 vertedor, 69 Yun-Shen Yu y Tio-Chun Chen, 87 · "Z"

Zharov, Kudriashov, Rosanov,

Nietkaliev y otros, 10, 49 Zona,

de aireación inducida, 59

en desarrollo, flujo parcialmente aireado, 46

en desarrolo, flujo totalmente aireado, 49

З