

UNIVERSIDAD LA SALLE

ESCUELA DE QUIMICA

MODELO DE DISEÑO PARA CONDENSADORES EN PRESENCIA DE GASES Y ENSUCIAMIENTO POR UN FLUIDO GEOTERMICO

EL IS CON FALLA DE ORIGEN

TESIS PROFESIONAL QUE PARA OBTENER EL TITULO DE INGENIERO QUIMICO PRESENTA ROGELIO SANCHEZ CARRERA

MEXICO, D. F.

1986

30061Å



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 está 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.

INDICE

Pá	8
AGRADECIMIENTOS	۷
CAPITULO I	
INTRODUCCION	
CAPITULO II	
DESARROLLO GEOTERMICO	
2.1 La Energía Geotérmica	
2.2 Desarrollo Geotérmico Mundial 5	
2.3 Desarrollo Geotérmico en México 9	
CAPITULO III	
COMPORTAMIENTO FISICOQUÍMICO DE LA SILICE	
EN EL FLUIDO GEOTERMICO	
3.1 Generalidades	
3.2 Discusión Sobre el Mecanismo	
de Depositación de la sílice	
3.2.1 Equilibrio sílice-agua	
3.2.2 Mecanismo de incrustación	
3.3 Efectos del pH en la Velocidad	
de reacción	
3.4 Otras Sales Presentes en la	
Salmuera Geotérmica	
3.5 Factor de Ensuciamiento en	
Cambiadores de Calor	

CAPITULO IV

	EFEC	TO DE	GASES	NO	C01	IDE	N S A	BL	ES											
	EN I	A TRAN	SFERE	NCI	A DE	2 C	ALC	R												
	4.1	Genera	lidad	es				•		•		•	•		٠	•	•	•	•	30
		4.1.1	Perfi	les	de	pr	esi	δn	y	te	mpe	ra	tuı	ra	•	•	•			32
	4.2	Mecani	smo d	e D:	ifu	sió	n.	•				•				•				35
		4.2.1	Difus	ión	mo	lec	u14	ır	•							•				35
		4.2.2	Difus	ión	щo	lec	u11	۱r	en	g a	s e s	••			•	•	•			36
		4.2.3	Coefi	cie	nte	s d	e	116	us i	δn	у	de								
			trans	fer	enc	ia	d e	ma	9 a	•		•		•						37
	4.3	Transf	erenc	ia	de	Cal	or	у	Mas	a										41
	4.4	Modela) para	Di	señ	a r	Cor	ıde	n s ø	ıdo	res	d	e							
		Superf	icie							•				١.						42
	4.5	Simula	ıción	de	Comj	por	tan	sie	nto	1										
		para e	1 Mod	elo				•									•			47
CAP	LTULC	v																		
	CONC	CLUSION	IES .					•	•						•		•			50
APE	NDICE	2																		
	PROP	osicio	N DE	PRUI	EBAS	SE	XPE	RI	MEN	TA	LES									
	۸.1	Activi	dades	ai	Rea	liz	ar													52
	٨.2	Planea	ıción	de l	Prue	eba	s .													53
	A.3	Diseño	del	Caml	biad	dor	đe	c c	a 1 c	r										
		Protot	ipo o	Exp	per	ine	nte	11									•			55
	A.4	Caract	erîst	ica	s de	e 1	Lug	ar	de	• I1	mp1	an	tac	iŧ	in					58
	A.5	Anålis	is de	Pos	sibi	les	Re	ទេប	lta	do	s.									60
	ANEX	(0 "A"																		
	DESC	RIPCIO	N DEL	PRO) JGR/	۸MA	DE	: C	OMP	UT	ο.									62

Pág.

ANEXO "B"																		
DIAGRAMA DE FLUJO .	÷		•		•	•	•	•	•	•			.•	•	•	•	•	65
ANEXO "C"																		
MANUAL DEL USUARIO .		•	•	•		•	•	.•	•	•	•		• '	•	•		•	67
ANEXO "D"																		
LISTADO DEL PROGRAMA	•	•	•	•	•	•	•	•	•		•	•.	•	•	•	•	•	70
BIBLIOGRAFIA															•			76

AGRADECIMIENTOS

Se agradece muy sinceramente, por haber hecho posible la realización de este trabajo, a las siguientes personas e instituciones:

- * CONACYT (Consejo Nacional de Ciencia y Tecnología), por el otorgamiento de una Beca-Tesis Licenciatura.
- * ULSA (Universidad La Salle), por darme el conocimiento y preparación para ser profesionista.
- * IIE (Instituto de Investigaciones Eléctricas), División de Estudios de Ingeniería, Departamento Mecanico; por la ayuda económica brindada mediante una Beca-Tesis complementaria.
- * UNAM (Universidad Nacional Autónoma de México), por la gran cantidad de información brindada por su biblioteca.

i٧

Un agradecimiento muy especial al Q. Agustin Rangel Vargas por la dirección y asesoramiento para la realización de este trabajo de tásis.

> Un reconocimiento a los consejos y apoyo de: Ing. Gustavo Vasquez Montero. Ing. José Luis Hernández Galán. Dr. Sergio Trejo Martínez

۰v

CAPITULO I

INTRODUCCION

A causa del gran crecimiento en la demanda energética, algunos paises se encuentran en la búsqueda de nuevas fuentes de energía.

Una alternativa interesante es la energía geotérmica, la cual ha recibido diversos estudios y exploraciones tendientes a aprovecharla de una forma práctica y económica. Actualmente su mayor utilización se encuentra en los sistemas de calefacción o en la generación de energía eléctrica.

El objetivo que se pretende con el presente trabajo, es analizar los efectos de obstrucción de la sílice y las alteraciones en los modelos de diseño para condensadores, debidas a la existencia de los gases no condensables; ya que ambos estan presentes en las salmueras geotérmicas. El estudio se aplicará en la creación Je un programa de calculadora que diseñe un intercambiador de calor, considerando los gases inertes; además de proponer el planteamiento de una serie de experimentos en un apéndice, cuya finalidad será obtener información de los efectos de dichos gases y del factor de ensuciamiento dentro del cambiador de calor,

Con lo anterior se desea aprovechar de una manera íntegra, la energía contenida en las salmueras de baja entalpía, que por otra parte son de las más comunes en los yacimientos geotérmicos de México. Para alcanzar dicho objetivo, el presente estudio se estructuró planteando en el segundo capítulo, aspectos generales de geotermia y una serie de comparaciones sobre el desarrollo de la energía geotérmica a nivel mundial y nacional. En el capítulo tres se realiza un estudio del comportamiento fisicoquímico de la sílice, dando una particular atención a los parámetros que más afectan la incrustación de la sílice en los equipos.

Para el capítulo cuatro se plantea un modelo que analice el efecto de los gases no condensables, dentro de intercambiadores de calor basado principalmente en información coordinada de diversas fuentes. Finalmente se plantea un programa experimental, donde se estudiarán los principales aspectos de ambos fenómenos.

Por otra parte, el tipo de yacimiento donde se aplicarían las pruebas (apéndice), hacen que estas se diseñen para los pozos de baja entalpía, ya que son muy abundantes y en ellos puede emplearse un ciclo binario. En dicho ciclo el fluído geotérmico, que proviene directamente del pozo o bien de una etapa de separación, se hace pasar a través de un cambiador de calor, donde cede parte de su energía a otro fluído de trabajo de bajo punto de ebullición, con lo cual cambia de fase y queda apto para ser expandido en una turbina.

En estos ciclos los intercambiadores de calor desempeñan un papel muy importante, pero desafortunadamente presentan muchos problemas que aún no han podido resolverse en su totalidad y entre ellos encontramos, a los gases no condensables que disminuyen el rendimiento del cambiador y la incrustación, la cual aumenta la resistencia al intercambio de calor.

Por consiguiente los resultados de este trabajo, podrán ser de gran utilidad para diseñar o seleccionar de una forma más adecuada los intercambiadores de calor de tubos y coraza (condensadores) que emplean salmueras geotérmicas.

CAPITULO II

DESARROLLO GEOTERMICO

2.1 LA ENERGIA GEOTERMICA

La tecnología disponible en la actualidad, permite a la energía geotérmica ofrecer en algunas regiones del mundo, la posibilidad de generar cantidades importantes de electricidad. A un nivel local, este recurso presenta un atractivo aún mayor, debido a que puede competir ventajosamente en costos con la electricidad producida por plantas convencionales, implicando un gran ahorro en la cantidad de hidrocarburos que se dejan de consumir en la generación de energía eléctrica.

Puede definirse a la energía geotérmica, como el calor natural de la tierra, propia del núcleo del planeta, que se transmite a niveles cercanos a la superficie para formar regiones de elevado flujo calorífico, localizadas a lo largo de las principales placas terrestres.

En estas regiones el agua filtrada a través de las rocas fracturadas o fisuradas, se pone en contacto con las rocas impermeables que retienen al magma, de tal forma que se efectúa la absorción de calor. La energía que absorbe dicha agua, puede aprovecharse en la generación de energía eléctrica, ya que suele acumularse para formar los depósitos geotérmicos, tal como se muestra en las figuras 2.1 y 2.2.



Fig. 2.1 Diagrama esquemático de un depósito geotérmico.



Fig. 2.2 Celdas convectivas en un depósito geotérmico.

Λ los depósitos anteriormente mencionados se les ha clasificado en dos grandes grupos que son:

- 1) Vapor dominante
- 2) Líquido dominante

La diferencia principal entre los depósitos de líquido dominante y los de vapor dominante, es la presión que aumenta en los depósitos líquidos al aumentar la profundidad. Como el líquido circula a través de estratos permeables, disuelve una pequeña o una gran parte de los minerales, tales como el cloruro de sodio (NaCl), cloruro de potasio (KCl), cloruro de caício (CaCl₂), etc. así como algunos gases, siendo los más frecuentes el dióxido de carbono y el nítrógeno.

Los métodos y equipos normalmente empleados para la perforación geotérmica, básicamente no difieren mucho de aquellos usados para la extracción de petróleo o gas natural; siendo gran narte del equipo de perforación de pozos geotérmicos el mostrado en la figura 2.3, donde las tuberías enterradas desempeñan un papel importante.

En la perforación geotármica, normalmente se encuentran formaciones de rocas más duras y con mayor temperatura que en la perforación petrolera, además de la presencia de fluídos altamente corrosivos.

2. 2 DESARROLLO GEOTERMICO MUNDIAL

En 1913 se instaló en Italia la primera planta geotermoeléctrica con una capacidad de 250 kW y el interés por la nueva tecnología, se fué difundiendo lentamente a otros paises. A principios de 1932, Nueva Zelanda, contando con numerosas manifestaciones termales, aprovechó el desarrollo de este nuevo recurso, pero no fue hasta 1958 que se construyó la primera planta y en 1963 la segunda, con una capacidad total de 192.6 MW.

Durante la década de los 608, intensos trabajos de exploración fueron realizados por Nueva Zelanda, Japón y Estados Unidos de América, los cuales lograron tomar una gran ventaja con respecto al desarrollo que tuvieron en esta área los demás paises.

En la década de los 70%, la energía geotérmica llegó a tener un gran auge con el incremento de la capacidad eléctrica en los Geysers, California (EE VV), pasando de 78 MW en 1970 a 237 MW a



Fig. 2.3 Equipo de perforación de un pozo geotórmico.

fines de 1972. Mientras que México comenzó la construcción de una planta en Cerro Prieto, Baja California Norte; y por otra parte se incremento el desarrollo en los sistemas de calefacción y agricultura en Islandia, la Unión Sovietica y Hungría.

La explotación geotérmica aumentó constantemente desde 1970 a 1972, con un sustancial esfuerzo en Italia, Japón, Islandia, EE UU, Indonesia, Filipinas y México. Este lento incremento se aceleró bruscamente en 1973, cuando la crísis petrolera puso en dificultades a muchos países importadores de petróleo, debido al aumento tan severo en los precios. La nueva problematica, combinada con la evidente limitación en los recursos energéticos convencionales, aumentó más el interés por diversificar las fuentes de energía geotérmica; sobre todo en los países más afectados.

A continuación se mencionan algunas de las capacidades eléctricas instaladas, en los principales países que utilizan la energía geotérmica para la producción de electricidad:

Italia: Es el país pionero en la utilización de la energía geotórmica, caracterizándose por tener campos con vapor dominante, presenta una capacidad instalada de 417.6 MW en los campos de Larderello, Travale y Monte Amiata.

Filipinas: Tiene una capacidad instalada de 466 MW, repartidos en los siguientes campos geotérmicos: Tiwi que posee en la actualidad 6 unidades de 55 MW cada una; se planea la construcción de 4 unidades más de 55 MW, pretendiendo una capacidad total de 550 MW. Tongonan cuenta con dos unidades instaladas de 37.5 MW cada una y planean la construcción de 6 unidades de 55 MW, para dar un total de 410 MW a finales de 1985.

Nueva Zelanda: Posce una capacidad instalada de 202.6 MW en sus campos geotérmicos. Wairakei cuenta con 192.6 MW repartidos en 13 unidades y además planean en el futuro explotar el campo geotérmico de Ohaki, para incrementar sus instalaciones a 353 MW de capacidad instalada.

Japón: Es el único país que tiene instaladas plantas geotér-

micas de vapor seco de simple y doble separación, así como plantas con ciclos de tipo binario. Pretenden programas ambiciosos de desarrollo, para llegar a tener en el año 2000 una capacidad instalada de 48 000 MW, y cuentan con una capacidad instalada de 177.5 MW en las plantas de Matsukawa, Otake, Onuma, Omikobe, etc.

Estados Unidos de América: Cuentan con el más grande complejo del mundo, que se encuentra localizado en los Geysers en el norte de Californía. Este campo geotérmico tenfa en Junio de 1982 una capacidad instalada de 908 MW con 16 unidades turbogeneradoras operando, y una capacidad probable de más de 2000 MW. El interés por el desarrollo geotérmico, se ha manifestado tanto en las empresas privadas como en las de gobierno, realizando exploraciones y explotaciones en los siguientes lugares: North Brawley, California, con una unidad de una etapa de separación de 10 MW, así como la región de East Mesa que posee una unidad de ciclo binario.

Unión Soviética: De acuerdo con los datos obtenidos, presentan unicamente dos plantas de energía geotórmica. Pauzhetka con una etapa de evaporación-separación dando ll MW de capacidad y Paratunka que emplea un ciclo binario.

En la actualidad se encuentran instaladas a nivel mundial arriba de 120 unidades turbogeneradoras, operando en base a la energía geotérmica. Considerando lo explicado anteriormente y con los datos recolectados hasta Junio de 1982, las capacidades y número de unidades pueden ser resumidas en la tabla 2.1.

El crecimiento de la capacidad geotermoeléctrica mundial entre los años de 1979 y 1982, fue del 45% y en el año de 1984 la capacidad instalada es un poco mayor de 4 400 MW, lo cual representa un incremento del 150%, comparandola con la capacidad que existía en 1979.

	UNIDADES	EN OPERACION	CAPACIDAD INSTALADA						
ITTO DE PLANIA	NUMERO	Z DEL TOTAL	MW	% DEL TOTAL					
Vapor seco	56	46.3	1369.6	53.5					
Simple separación	31	25.6	385.1	15.1					
Doble separación	16	13.2	683.0	26.7					
Más de dos etapas de separación	10	8.3	102.6	4,0					
Binario	7	5.8	16.9	0.7					
Flujo total	1	0.8	1.6	0,1					
TOTAL	121	100.0	2558.88	100.0					

Tabla 2.1 Tipo de Unidades Instaladas.

2.3 DESARROLLO GEOTERMICO EN MEXICO

Alrededor del año de 1955, se iniciaron en México los primeros estudios de exploración geológica, geoquímica y geofísica que conducirían en el futuro al aprovechamiento del calor del aubsuelo, para generar energía eléctrica.

De aquel gran número de áreas fue seleccionada la de Pathé, ubicada al este de la ciudad de Pachuca, en el estado de Nidalgo.

A partir de 1959, se instaló una planta generadora de 3.5 MW utilizando una turbina sin condensación; la experiencia adquirida y los resultados obtenidos en esta planta piloto, impulsaron al gobierno de México a continuar la búsqueda y aprovechamiento de este recurso energético.

En la República Mexicana existen diferentes lugares, donde la energía geotérmica ofrece la posibilidad de generar cantidades importantes de electricidad. Una de las principales zonas es la región de Cerro Prieto, localizada aproximadamente a 35 Km al sureste de la ciudad de Mexicali, y se encuentra dividida en las

siguientes partes:

Cerro Prieto I: En 1973 inició la generación de energía eléctrica mediante dos turbogeneradores de 37.5 MW cada uno, posteriormente se amplió con dos unidades más de la misma capacidad en 1979. Para Noviembre de 1981, se puso en operación una quinta unidad de baja presión, utilizando agua que anteriormente se desechaba.

Central Cerro Prieto II y Cerro Prieto III; A partir de 1978 se determinó, por medio de la evaluación de pozos explorados, localizados en la parte este del campo, que el potencial geotérmico del yacimiento era superior a los 700 MW para un período mínimo de 20 años. Considerando lo anterior se decidió, la construcción de dos centrales más de 220 MW cada una.

Entre los programas futuros para la zona de Mexicali, está la explotación de la zona llamada "Ríto", que se localiza a 46 Km al sureste del campo de Cerro Prieto, así como Tulchek ubicada al norte de este mismo campo.

Por otra parte, las perforaciones exploratorias en la región de Los Azufres, se iniciaron en 1976 con un área de 25 Km², donde se encontro producción entre los 1200 y 1500 m de vrofundidad. La producción por pozo varió de 40 ton/h de vapor hasta 120 ton/h para dar una capacidad instalada de 25 MW en 1982, así como futuros proyectos de expansión.

Es importante señalar que la mayor parte de los pozos, producen mezcla agua-vapor, pero hacia el aur de la región en el nombrado Módulo de Tejamaniles, se ha encontrado una zona en la cual los pozos son de vapor seco.

Indudablemente que por las características geológicas, volcánicas y estructurales que se presentan en la República Mexicana, la posibilidad de aprovechar los recursos geotérmicos es de suma importancia, para poder ubicar a México en una posición alternativa de recursos energéticos, y no sólo mantenerlo como país petrolero. Si consideramos los planes de expansión Mexicanos, podría construirse una gráfica como la mostrada en la figura 2.4.





Es además de primordial importancia, hacer resaltar que a la fecha México es uno de los paises más adelantados del mundo, en el aprovechamiento de este tipo de energía,

En la tabla 2.2 se indica el tipo, capacidad y estado actual de cada una de las unidades generadoras instaladas o proyectadas para el futuro.

NOMBRE	AÑO	TIPO	MW	ESTADO
Pathé	1959	1 – E S	3.5	No operando
Cerro Prieto I: Unidad 1 Unidad 2 Unidad 3 Unidad 4 Unidad 5	1973 1973 1979 1979 1981	1-ES 1-ES 1-ES 1-ES 2-ES	37.5 37.5 37.5 37.5 37.5 30.0	Operando Operando Operando Operando Operando
Cerro Prieto II: Unidad 1 Unidad 2	1984 1984	2-ES 2-ES	110.0	En construcción En construcción
Cerro Prieto III: Unidad 1 Unidad 2	1984 1985	2-ES 2-ES	110.0	En construcción En construcción
Cerro Prieto IV: Unidad l	1992	2-ES	110.0	Programada
Los Azufres: Unidad bp 1 Unidad bp 2 Unidad bp 3 Unidad bp 4 Unidad bp 5	1982 1982 1982 1982 1982 1982	1-ES 1-ES 1-ES 1-ES 1-ES	5.0 5.0 5.0 5.0 5.0	Operando Operando Operando Operando Operando
Los Azufres 1: Unidad 1 Unidad 2	1988 1988	2 - E S 2 - E S	55.0 55.0	Programada Programada
bp≊ a boca de	e pozo y	ES= eta	ipas de	separación

Tabla 2.2 Plantas Geotermoeléctricas en México.

CAPITULO III

COMPORTAMIENTO FISICOQUIMICO DE LA SILICE EN EL

FLUIDO GEOTERMICO

3.1 GENERALIDADES

Se han realizado actualmente extensas investigaciones, para evaluar los efectos de la concentración, temperatura, pH y salinidad sobre la velocidad de reacción de la sílice en salmueras. Esto es debido a que la mayor parte de la información de ingeniería utilizable, así como datos disponibles, se encuentran fuera de la inspección pública por el potencial comercial y el valor competitivo de esa información. De tal manera que los programas de investigación futuros, podrían ser un duplicado de las experiencias del pasado. Por lo que se analizaron diferentes propuestas de investigación referentes al problema, principiando con la química fundamental de donde se advirtió, que serían demasiado largas o difíciles las investigaciones, para producir resultados prácticos.

Una vez que se cuenta con el conocimiento de algunos de los datos de ingeniería básica, obtenidos para diferentes pozos que han sido tratados, podrían emplearse como una ayuda para el diseño de un programa de química aplicada; considerando esto como un posible apoyo para soluciones rápidas en los problemas de incrustación y corrosión.

La existencia de muchos métodos empíricos en el control de la depositación de sílice, provocan que el problema sea abordado en dos formas: La primera es por tratamiento de la salmuera y la segunda por protección específica de superficies. Por lo cual un método particular puede tener variaciones respecto a otro, a causa de la desuniformidad en las bases experimentales de cada uno; lo anterior trae como consecuencia que los datos publicados sobre composición de salmueras, podrían no ser reales o significativos.

Se debe indicar que las composiciones de salmueras, varían de pozo a pozo, dependiendo de la profundidad del yacimiento y la temperatura de las diferentes partes del sistema, de manera que las técnicas para el muestreo y análisis de salmueras, requieran la existencia de procedimientos estandarizados.

Yanagase, ha descrito una serie de experimentos muy detallados, sobre la depositación de sílice en el campo geotérmico de Otake (Japón), mostrando que el crecimiento de las partículas de sílice, iniciaba cinco minutos después de la salida del pozo y continuaba por aproximadamente una hora.

También paises altamente desarrollados como los EE UU y otros, realizan elevados esfuerzos a través de sus diferentes compañias para estudiar las salmueras; para el caso de los EE UU, ellos estudian los campos geotérmicos de Salton Sea, Geysers, Magmamax, etc. donde compañias tales como Lawrence Livermore Laboratory, U. S. Bureau of Mines, Phillips Petroleum Company, Southern California Edison (SCE) y muchas otras, son actuales responsables de la investigación², con una enorme diversidad de objetivos.

Como puede observarse, el estudio de las salmueras es extenso, por lo que solo se pone atención a la sílice, ya que es el

componente más incrustante.

3.2 DISCUSION SOBRE EL MECANISMO DE DEPOSITACION DE LA SILICE

3.2.1 Equilibrio sílice-agua

En los sistemas geotérmicos el agua localizada en el yacimiento, presenta un equilibrio químico con los componentes de las rocas a una elevada presión y temperatura. Cuando se inicia la perforación, la salmuera fluye a través del pozo, presentándose una disminución de la presión y temperatura; esto origina una evaporación instantánea, la cual forma una fase vapor de tal modo que los gases no solubles pasan a esta fase, y las sales disueltas permanecen en el agua incrementando su concentración.

Al fluir la salmuera sobresaturada, la polimerización procede con formación de partículas coloidales y la precipitación de la sílice amorfa; la reacción de la sílice y el agua es:

$$\text{Si0}_{2(s)} + 2\text{H}_{2}^{0}(1) \longrightarrow \text{H}_{4}^{\text{Si0}}_{4(aq)}$$
 (3.1)

En la reacción anterior es muy importante conocer la solubilidad de la sílice, por lo que en la figura 3.1 se tienen representadas las concentraciones de Ahuachapán, localizada en El Salvador y las de Cerro Pricto ubicado en México. Puede observarse que en Ahuachapán no se sobrepasa la curva de saturación . La sílice amorfa, y solo se podría precipitar el cuarzo a esa temperatura.

Como a mayor temperatura aumenta la solubilidad de la sflice, fue determinada para Los Azufres la curva de solubilidad en función de la temperatura, a un pi=7 con la ecuación siguiente:

$$C_{Si0_{7}(ppm)} = 18.1 \times 10^{3} e^{\frac{-1481.4}{T}} T = K$$
 (3.2)

donde ppm* partes por millón



Fig. 3.1 Efecro de la temperatura en la solubilidad de la sflice.

También la solubilidad del monómero de sílice en en equilibrio con la sílice amorfa, ha sido determinada por medio de experimentos y los resultados obtenidos pueden observarse en la figura 3.2.



Fig. 3.2 Solubilidad de la sflice monomérica amorfa.

Es importante conocer los valores de la curva de equilibrio agua-sílice amorfa, ya que la velocidad de precipitación depende de que tan alejado esté el sistema del equilibrio. La forma en que aparece la sílice al estar disuelta en soluciones diluidas, sin importar las diferentes fuentes de orígen, se acepta generalmente como el ácido monosilícico (H_4SiO_4), cuya estructura forma elevados polímeros, cuando la salmuera esta saturada en exceso, o bien cuando el ácido monosilícico se polimeriza, con eliminación de agua para formar el ácido disilícico ($H_6Si_2O_7$).

Monômeros adicionales pueden adherirse con la eliminación de agua, para dar ácidos polisilícicos y de esta forma obtener una ecuación general para la polimerización que podría escribirse como:

$$nSi(OH)_4 \iff (SiO_2)n + 2nH_2O$$
 (3.3)

La polimerización involucra la condensación de grupos sinalol (SiOH) para formar un enlace siloxano (Si-O-Si)⁴.

En Los Azufres el agua al ser separada a temperatura ambiente, polimeriza en tamaños de 0.2µ, por lo que no se presenta precipitado floculento de sílice, así a través de experimentos se obtuvo una ecuación cinética para determinar la polimerización de la sílice:

$$\frac{d\left(\frac{Cm-Cs}{Co-Cs}\right)}{dt} = k_{o} e \left[Co-Cs\right] \left[OH^{-}\right] \left[\frac{Cm-Cs}{Co-Cs}\right]^{2} (3.4)$$

donde: Co= Concentración de SiO₂ total. Cm= Concentración de SiO₂ monomórica. Cs= Solubilidad del SiO₂ a la temperatura de reacción. k_s= 26.1 x 10⁴ min/ppm². ΔE= 3.4 Kcal/mol.

3.2.2 Mecanismo de incrustación.

La depositación de sílice amorfa ha sido detectada en la observación de pozos, separadores, torres silenciadoras, líneas de tubería y otros, de tal manera que diversos mecanismos de incrustación producen diferentes velocidades de depositación así como variaciones en las características físicas de la incrustación, debidas a las propiedades físicas y químicas de la salmuera. Los mecanismos en la formación de la incrustación pueden ser diferenciados como nucleación homogénea y depositación molecular.

Nucleación Homogénea: Ha sido estudiada muy ampliamente tante en el laboratorio como en el campo, encontrando que la polimerización de la sílice es sustancialmente afectada por la sobresaturación. Esto puede observarse en las gráficas de curvas cinéticas de concentración de sílice contra el tiempo, las cuales muestran inicialmente un período de inducción, en el que hay una pequeña disminución de la sílice disuelta hasta que la velocidad de polimerización permanece apreciable; ya que la parte escencial de la reacción se lleva a cabo en un tiempo relativamente corto.

Con concentraciones relativamente altas al inicio de la reacción de la sílice en las soluciones, se observa que el período de inducción es corto o aún ausente; después de esto sigue un descenso de concentración, el cual para propósitos prácticos puede ser exclusivamente asociado al crecimiento de partículas. Rothbaum⁵, obtuvo curvas cinéticas para la nucleación de salmueras geotérmicas en Wairakei y Broadlands figura 3.3.

El experimento fue realizado sobre azulejos de cerámica y en tubos de acero, introduciendo muestras en botellas de plástico dentro de un canal para mantener la temperatura constante.

Depositación Molecular: La velocidad de depositación de la sílice amoría, será distinta sobre las superficies de diferentes materiales. Cuando es cubierta una superficie por sílice amoría, esta se combina muy bien con la sílice monomérica que se encuentra en los alrededores, por lo que la depositación pasa a ser el mecanismo predominante sobre la velocidad de incrustación.

Bohlmann experimentó pasando salmueras sobresaturadas en columnas empacadas con diferentes formas de sflice, y observó que el monómero de sflice se deposita directamente sin previa polimerización. De este estudio se llegó a una regla de velocidad empfrica para soluciones 1M de NaCl, analizada en un rango de pN de 5 a 7 y con temperaturas entre 60 y 120°C.



Fig. 3.3 Velocidad de polimerización de la sflice en el agua geotérmica descargada a 92°C.

Experimentos conducidos por Weres con salmueras geotérmicas, proporcionaron rectas para la depositación molecular con Na⁺ a 0.069M de concentración, además desarrollaron un factor de corrección para diferente pH y salinidad, por lo que el pH corregido (pH_{nom}) se puede calcular de acuerdo con la concentración de sodio en la ecuación siguiente:

$$pH_{nom} = \ln \left[\frac{Na^+}{0.069} \right]$$
 (3.5)

Con el valor del pH_{nom} y consultando la figura 3.5 se obtiene la velocidad relativa, siendo multiplicada por el valor de la velocidad de depositación de la figura 3.4.

La línea punteada en la figura 3.4 representa una división entre la nucleación homogénea y la depositación molecular, de modo que la depositación de sílice que se estimo anteriormente podría dar resultados conservadores con respecto a otras ecuaciones.







3.3 EFECTOS DEL pH EN LA VELOCIDAD DE REACCION

El problema principal de las salmueras es la polimerización de la sílice como ya se ha indicado, y el efecto del pH desempeña un papel importante debido a su influencia en la velocidad de reacción; ya que a medida que el pH disminuye en un punto, la velocidad se reduce aproximadamente en 10 veces con respecto a la anterior.

Cuando en la velocidad de polimerización el ácido silícico es atacado por un anión, se presenta un pl bajo llevándose a cabo la siguiente reacción:

$$\begin{array}{c} 0H \\ HO-Si-OH \\ OH \\ OH \end{array} + \left[HO-Si-O^{-} \\ HO-Si-O^{-} \\ OH \end{array} \right] + \left[H^{+} \right]$$
(3.6)

Si el pH es mayor de ocho, a la vez que hay una polimerización, se inicia la aceleración de un procedimiento inverso, y una vez que llega a ser mayor de 10.5 tiende a contrarrestar la polimerización.

Cuando la salmuera es conducida en ductos sin aerear, puede producirse una rápida polimerización, siendo lenta si se mantiene un pH bajo, lo anterior se debe a que la solubilidad es altamente afectada por el cambio de pH como se puede observar en la figura 3.6, notando que a un pH bajo no hay grandes variaciones en la solubilidad, pero a un pH alto, la concentración de OH^T elevada provoca la catalización de la velocidad de disolución.

Sin embargo, al aumentar el pH por arriba de 10, el equilibrio de la reacción siguiente queda desplazado hacia la derecha, por la formación de aniones solubles.

$$Si(OH)_4 + OH^{-1} \leftrightarrow (OH)_3 Si0^{-1} + H_2O$$
 (3.7)

Por otra parte, para que la sílice monomérica reaccione, tienen que existir aniones solubles como (OH)₃SiO⁻, de manera que haya nucleación o grupos sinalol ionizados que puedan disminuir el pH. Al observar los efectos del pH en la velocidad de polimerización de la sílice, se han creado diferentes curvas como las mostradas en las figuras 3.7 y 3.8.



Figura 3.6 Variación de la solubilidad de la sílice con el pH

En las aguas geotérmicas de Los Azufres, con un pH mayor de 6 la velocidad de depositación de la sílice sobre la superficie será inmediata, además la floculación es favorecida si se aumenta el pH por arriba de 9.

En las salmueras de Salton Sea, una velocidad máxima de polimerización se obtiene en un rango de pH de 5 a 8, mientras que una mínima en un rango de pH entre 1 y 3.



Fig. 3.7 Polimerización de sílice a pH menor de 7.

donde $A = \frac{Cm - Cs}{Co - Cs}$





3.4 OTRAS SALES PRESENTES EN LA SALMUERA GEOTERMICA

Las salmueras geotérmicas presentan diferentes compuestos salinos, que varían de acuerdo al lugar como se muestra en la tabla 3.1 siendo las diferencias en cuanto al contenido de sales y cantidad de las mismas. Se consideran como algunos de los compuestos más incrustantes al Potasio, Sulfato de Sodio, Dióxido de Sílice, Carbonato de Calcio, Hidróxido de Magnesio, etc.

	Salton Sea ⁶ EE UU	Cerro Prieto ⁷ México	Los Azufres ⁸ México
Temp.	-	290°C	-
ри а 20-с	5.2	7.9	7,1
Li ⁺	215 ppm	17 ppm	25.3 ppm
Nat	50 400	6 956	1 670
K ⁺	17 500	1 670	378
Ca ⁺⁺	28 000	439	16
Mg ⁺⁺	54	16	-
Fe ⁺⁺	2 090	-	-
C1 ⁻	155 000	13 190	2 875
so4	400	i -	302
HCO3	108	95	138
B ^{+3~}	69	12	2 379
Si0 ₂	400	770	1 047

Tabla 3.1 Composición química de aguas geotérmicas.

Como puede observarse en la tabla 3.1, las salmueras de Cerro Prieto presentan un alto contenido de cloruros alcalinos (NaCl) y (KCl), mientras que se encuentran disueltos en menor proporción el (CaCl₂) y el (LiCl).

La velocidad de disolución del cuarzo, se acelera considerablemente con la presencia del cloruro de sodio, aún en concentra-

ciones bajas y además es afectada por la presencia de impurezas en la superficie.

Por otra parte, la concentración salina afecta la velocidad de polimerización a causa de un triple efecto: El primero es la presencia de cationes sobre los grupos sinalol que aumentan la densidad de carga en las superficies; el segundo se debe a la existencia de Hierro y Aluminio u otras sales que disminuyen la solubilidad de la sílice y por último, aumentando el gradiente de la concentración se disminuye la tensión superficial agua-sólido, facilitando el depósito de moléculas de sílice.

Hay que hacer notar que la precipitación de la sílice amorfa de una solución sobresaturada, es un proceso relativamente lento en ausencia de influencias catalíticas.

Las velocidades de depositación de sílice en las salmueras de Salton Sea, parecen estar fuertemente influenciadas por el alto contenido de sales de metales pesados, algunos de estos metales son el Hierro. Magnesio y Cinc⁹.

La recuperación de minerales es otro aspecto entre los propósitos de algunos países desarrollados, por ejemplo en los EE UU, la compañía S.C.E. trata la química de las salmueras y además analiza los problemas implicados en el control de la incrustación.

Proponen la extracción de algunos minerales en las salmueras de Salton Sea, suponiendo que en la primera etapa de separación sean eliminados el hidróxido ferroso y la sílice amorfa, seguida de un ajustamiento de pH combinado con la introducción de aire, que tal vez podría resultar para la extracción del manganeso como MnO₂. En las dos primeras etapas el Plomo y el Cinc precipitarían, sin embargo, investigaciones adicionales son requeridas para una extracción económicamente factible.

pespués de la eliminación del Manganeso, se pretende la recuperación del Litio, ya que puede precipitarse usando una solución de cloruro de aluminio. Es evidente que la planeación de un modelo de tratamiento, que tome en cuenta la variabilidad de la composición de las salmueras, sería de gran utilidad, pero la falta de información e investigación obstaculiza la realización de los proyectos.

3.5 FACTOR DE ENSUCIAMIENTO EN CAMBIADORES DE CALOR

Con el paso del tiempo a los intercambiadores de calor de tubos y coraza, se les depositan incrustaciones¹⁰ y basura en la parte interior y exterior de los tubos, adicionando dos resistencias en el coeficiente de transferencia de calor (U_{od}) , con lo cual se obtiene un nuevo coeficiente para el diseño:

$$\frac{1}{U_{od}} = \frac{1}{ho} + \frac{Ao}{Ai} \frac{1}{hi} + Ro + \frac{Ao}{Ai} Ri$$
(3.8)

En la ecuación anterior, las resistencias de obstrucción interior y exterior (Ri y Ro), normalmente se determinan a través de tablas de una precisión cuestionable, debido a las limitaciones que podría presentar; mientras que otra forma de determinarlo es en base a la experiencia. Las diferencias resultan a causa de las condiciones en que se obtuvieron las tablas, que pueden llegar a tener una relación muy vaga, con respecto a las condiciones reales de operación del intercambiador.

Como todos los factores de ensuciamiento en cualquier proceso son una función del tiempo, Taborek¹¹ plantea la siguiente gráfica para la obstrucción en función del tiempo (figura 3.9)



Tiempo

Fig. 3.9 Tipos de funciones en la obstrucción.

Las funciones inician con cero y proceden a lo largo con una relación asintótica o lineal según sea el caso. Aunque un valor constante de la resistencia es generalmente usado para el diseño; para el ingeniero es de suma importancia encontrar un valor razonable, ya que valores del factor de obstrucción exageradamente grandes, no garantizan un mayor tiempo de operación, por el contrario en muchas ocasiones ésto contribuye a una más rápida deterioración.

La función ¢d depende del proceso de obstrucción, con lo que se definen diferentes ecuaciones de comportamiento, que en ciertos casos requieren de ecuaciones de velocidad de reacción, proponiéndose una función de comportamiento básico que puede expresarse como:

$$\frac{d(Xf Rf)}{dt} = \phi d - \phi r$$
 (3.9)

donde Xf = Espesor de la obstrucción depositada. Rf = Conductividad térmica efectiva de la capa. Od = Cantidad depositada. Or = Cantidad elimínada.

La obstrucción puede clasificarse en cinco categorías que son:

- 1) Partfculas depositadas
- 2) Cristalización
- Corrosión
- 4) Reacción guímica
- 5) Biológica

La clasificación anterior es muy semejante a la propuesta por Taborek¹¹, con algunas variaciones en las definiciones de cada punto, presentando diferentes modos de abordar el tema. Si se obtiene información sobre la obstrucción, de como es afectada por la temperatura de la superfície y la velocidad del fluído, puede ser posible establecer ecuaciones en intervalos¹², 1³;

 $Rf = Rf^{*} (1 - e^{-Bt})$ (3.10)

donde Rf= Resistencia de obstrucción al tiempo ti. Rf*= Valor asintótico de la resistencia de obstrucción

t= Tiempo.

B= Constante.

El problema principal es determinar los valores de Rf* y B, ya que ambos requieren de una serie de valores a diferentes tiempos, Zanker¹⁵ propone un método gráfico para determinar el valor de las constantes.

La mayor parte de las teorfas sobre obstrucción, por depositación de partículas suponen que el crecimiento de la costra de ensuciamiento, es el resultado neto de dos procesos: La depositación de partículas sobre la superficie y la eliminación de partículas por acción del fluído.

Al proponerse un diseño de cambiador de calor, se sabe que algunos de los fluídos manejados pueden dar problemas de obstrucción, por lo que se toma como recomendación que el fluído más incrustante, pase por dentro de los tubos y así se permita la facílidad de limpieza. Sín embargo, el ingeniero que diseña un intercambiador de calor se puede encontrar en la posición de no tener ninguna información referente a la obstrucción del fluído, con el cual desea trabajar; por lo que se ve en la necesidad de tomar como regla, el diseño del intercambiador para una velocidad tan alta como sea posible. En lo anterior se debe de considerar a las limitaciones en la caída de presión, crosión y para el caso del lado de la coraza la vibración del haz de tubos.

Existen diferentes modelos^{13, 14} que tratan de correlacionar coeficientes de transferencia de masa, con los diferentes tipos de ensuciamiento para casos más específicos. La necesidad de mátodos para predecir el comportamiento de la obstrucción de corrientes industriales, ha originado inumerables investigaciones para encontrar métodos de predicción semigenerales; existen serias complicaciones cuando hay interacción entre los diferentes tipos de obstrucción.
CAPITULO IV

EFECTO DE GASES NO CONDENSABLES EN LA TRANSFERENCIA DE

CALOR

4.1 GENERALIDADES

Actualmente se han realizado inumerables trabajos sobre condensación en presencia de gases no condensables o inertes, de los cuales Provan¹ efectuó una excelente revisión de los trabajos presentados hasta 1962.

En un principio muchos investigadores propusieron métodos semiempfricos, para calcular el coeficiente de transferencia de calor en presencia de los gases mencionados, apareciendo varios trabajos analíticos sobre la condensación laminar.

Las gráficas presentadas por Othmer², mostrarón que el coeficiente de intercambio de calor para la condensación, disminuye más del 50% cuando se presenta aire en el vapor de agua. Analíticamente se demostró que la presencia de una pequeña cantidad de gas inerte, puede producir una fuerte acumulación de gas no condensable en la interfase del líquido y el vapor³; sobre todo a bajas presiones⁴, donde la influencia de dichos gases se acentúa.

De los trabajos posteriores a 1962, investigadores como Borishanskiy⁵ y otros, analizaron los efectos de estos gases dentro de tubos verticales, en un rango de velocidades de 2 a 50 m/s y con calidades para el vapor menores a 0.5 al final de la condensación; con lo cual establecieron una correlación entre la condensación de un vapor puro y la condensación de un vapor en presencia de un gas inerte.

Otros estudios sobre la condensación, enfocados a las superficies verticales⁶ en los que algunos de los experimentos como los efectuados por Mori⁷, indican que la existencia de estos gases al condensar un vapor saturado o de bajo sobrecalentamiento no debe ser ignorada. Por lo cual establecieron relaciones que describen el fenómeno de condensación, asumiendo una película de líquido y una capa límite que contiene pequeñísimas gotas en la fase vapor.

Los estudios anteriores pueden ser comparados con los de Hayakawa⁸, por llevarse a cabo bajo condiciones similares, donde muestra la condensación de vapores puros como agua, etanol y tricloroetano.

Una de las diversas curvas experimentales, que muestra la variación de un coeficiente relativo de transferencia de calor, relacionado a diferentes porcentajes de aire se observa en la figura 4.1.

Los ensayos con los que se determinó la gráfica, fueron realizados en tubos horizontales y puede ser observado que al 1% de aire en el vapor, el coeficiente de transferencia de calor disminuye en un 30% para un vapor inmóvil.

Los efectos del flujo forzado de vapor, que también influye a los gases inertes, han sido estudiados bajo condiciones idealizadas en fluídos con números de Prandtl bajos⁹ y altos¹⁰. Con altas velocidades de flujo sobre la superficie, se tiende a disminuir la acumulación de estos gases.



Fig. 4.1 Relación del coeficiente relativo de transferencia de calor y la concentración de aire.

Muy poco trabajo se ha hecho sobre condensación dentro de tubos en presencia de dichos gases, pero hay dos artículos interesantes referentes a los aspectos del intercambio de calor y masa, que son los de Baasel & Smith¹¹ y el de Stern & Votta¹²; desafortunadamente ninguno de estos artículos, son para condiciones que ocurran en condensadores reales que esten operando.

Boyko^{l 3} ha obtenido datos sobre caída de presión durante la condensación dentro de tubos, mientras que Stewart¹⁴ obtuvo datos para la condensación en presencia de inertes para flujos de tipo anular.

A pesar de las investigaciones antes mencionadas, en los condensadores empleados para la industria, se presentan trayectorias de flujo en el vapor tan complejas, que ni los análisis bajo condiciones ideales así como los datos obtenidos en experimentos de laboratorios pueden determinar la situación real, aunque en cierto modo si pueden servír para la representación parcial de dicha situación.

4.1.1 Perfiles de presión y temperatura.

Cuando se alimenta una mezcla vapor-gas a un condensador,

por ejemplo vapor de agua-aire, se observa una disminución muy apreciable del coeficiente de transferencia de calor; lo cual se debe a la adición de una resistencia por la presencia del gas no condensable, que hace descender el punto de rocío.

Estos cambios del punto de rocío, provocan que disminuya la diferencia de temperaturas entre los extremos caliente y frío del intercambiador¹⁵, bajando el rendimiento del condensador al ser comparado con uno de Vapor puro, y puede observarse en la figura 4.2 que la relación del calor eliminado con respecto a la temperatura, cambia a lo largo de la temperatura.



Cantidad de calor eliminado, Q

Fig. 4.2 Diferencias de temperaturas cuando condensa un vapor en presencia de gases no condensables.

Suponiendo que existe un equilibrio en la superficie de la película de condensado entre la mezcla vapor-gas y la pared del tubo, se encuentra que la presión parcial del vapor en la pared del tubo, tiene que ser correspondiente con la presión del condensado frío Pc en la interfase líquido-vapor; mientras que la presión de vapor en la película de gas no condensable próxima al condensado, quedará comprendida entre la correspondiente al cuerpo gaseoso Pv y la del condensado Pc.

Para que el vapor del cuerpo gaseoso continúe condensando en una película líquida, debe desplazarse a través de la resistencia gaseosa, por una diferencia entre la presión parcial del vapor en el cuerpo gaseoso respecto de la del condensado¹⁶, ¹⁷.

Considerando la ley de Dalton, la presión total de la mezcla P_{tot} se compone de las presiones parciales del vapor Pv y del gas no condensable Pi. A causa de la condensación, la presión del vapor en la interfase líquido-gas, es mucho menor que la del cuerpo gaseoso, por lo que en dirección a la pared del tubo Pv desciende, mientras que Pi aumenta al aproximarse a la interfase en la pelfcula de condensado. Las relaciones de las presiones se muestran gráficamente en la figura 4.3.



Fig. 4.3 Perfil de las presiones parciales del vapor y el gas no condensable.

Ya que los gases actúan como una resistencia al flujo de calor en el lado de la condensación, provocan que el vapor se deba difundir a través del gas acumulado en la interfase, antes de poder alcanzar la superficie fría del condensado.

En un sistema donde hay difusión, la forma en que condensa el vapor no depende sólo del mecanismo de condensación propuesto por Nusselt¹⁸, ¹⁹, sino también de las leyes que gobiernan la transferencía de masa.

Ademãs de la diferencia de presiones parciales que promueven la difusión, se presenta una disminución en el gradiente de temperatura entre el cuerpo del gas (Tg) y la película de condensado (Tc); el gas y el condensado son enfriados sensiblemente, con lo cual el perfil de temperaturas queda esquematizado como se indica



Fig. 4.4 Perfil de temperaturas para la condensación en presencia de gases no condensables,

donde Tf= Temperatura del fluído frío,
 Tpf= Temperatura de la pared del lado del fluído frío,
 Tpc= Temperatura de pared del lado del fluído caliente,
 Tc= Temperatura de la interfase condensado-gas.
 Tg= Temperatura de la mezcla vapor-gas no condensable.

4.2 MECANISMO DE DIFUSION

4.2.1 Difusión molecular.

La difusión implica operaciones de transferencia de masa, caracterizadas por el paso de una sustancia a través de otra y pueden llevarse a cabo, tanto en la fase gaseosa como en la fase lfquida, aunque esta rapidéz es menor para el estado líquido por tener una alta concentración molecular.

Este fenómeno conduce finalmente a una concentración completamente uniforme de sustancias que en un principio no estaban en equilibrio, siendo la fuerza motriz real para la difusión el potencial químico o actividad; pero se acostumbra tomar la concentración por su facilidad para medirse.

La rapidéz con que se mueve un soluto hacia cualquier punto, depende del gradiente de concentración en aquel punto, así la velocidad de transferencia de masa se describe en función del flujo molar, donde el área se mide en dirección perpendicular a la difusión.

Se presenta la necesidad de utilizar dos flujos para la descripción del movimiento de un componente; uno relacionado con un lugar en el espacio (N), y otro que relaciona el flujo de un compuesto con la rapidéz molar de todos los componentes (J). El primero tiene importancia para el diseño de equipo, mientras que el segundo es característico de la naturaleza del componente.

Ambos dependen del coeficiente de difusión (D_{AB}), de tal manera que el flujo transferido es función de la difusividad y el gradiente de concentración:

$$J_{A}^{=} -cD_{AB} \frac{x_{A}}{z}$$
(4.1)

Esta ecuación²⁰ indica la dirección a través del eje z, a una concentración c, de fracción mol x_A , y el signo negativo se debe a que la difusión ocurre en sentido del decremento de la concentración.

4,2,2 Difusión molecular en gases.

En esta se presentan dos casos que son: La difusión en estado estacionario de un componente A a través del no difundente B y el otro es la contradifusión equimolal en estado estacionario.

Solo se hará una breve observación del primer caso aplicado a la difusión del vapor de agua (A), acompañado del gas no condensable dióxido de carbono (B).

Utilizando la ecuación de difusión en estado estacionario para el primer caso se tiene:

$$N_{A}^{m} \frac{D_{AB}}{RTz} \frac{P_{L}}{P_{BM}} (\overline{P}_{A1} - \overline{P}_{A2})$$
(4.2)

La ecuación anterior partió de la base de un modelo completamente laminar que se muestra en la figura 4.5.



Fig. 4.5 Difusión del vapor a través del CO₂.

Lo que es importante observar de la figura anterior, es que a medida que el vapor A se difunde su presión disminuye, mientras la del no condensable aumenta, corroborando lo establecido en el perfil de presiones en la sección anterior.

4.2.3 Coeficientes de difusión y de transferencia de masa.

El corficiente de difusión es una propiedad del sistema que depende de la temperatura, presión, concentración (ya sea en una dilución líquida, gaseosa o sólida), y la naturaleza de los componentes; una lista representativa se presenta en el Chemical Engineer's Kandbook²¹.

Existen diversas ecuaciones para obtener este coeficiente

cuando no se cuenta con datos experimentales, siendo la primera en emplearse la de Gilliland²², que es la más antigua; otra similar a la anterior solo que optimizada es la de Fuller^{23, 24}, que da resultados precisos con sistemas simples a baja presión y en rangos moderados de temperatura. Se considera como un método atractivo por su relativa facilidad de uso, teniéndose a la ecuación corregida como:

$$D_{AB} = \frac{a_{T}^{1.75} \left[\frac{1}{H_{A}} + \frac{1}{H_{B}} \right]^{\frac{1}{2}}}{Pt \left(v_{A}^{1/3} + v_{B}^{1/3} \right)^{2}}$$
(4.3)

donde D_{AB} = Coeficiente de difusión (m²/s) a = 1.01325 x 10⁻⁷ (m bar/s °K^{7/4}) T = Temperatura absoluta (°K) Pt = Presión total (bar) M_A, M_B = Pesos moleculares de A y B respectivamente. v_A, v_B = Parámetros de difusión molecular.

En el caso de la mezcla CO_2-H_2O los parámetros respectivos serían: v_{H_2O} = 13.1 y v_{CO_2} = 26.7 .

Otra ecuación aplicable a mezclas de gases no polares o de un gas polar y un no polar, la cual presenta una modificación al método de Hirschfelder-Bird-Spotz²⁰ es:

$$D_{AB} = \frac{10^{-4} \left[1.084 - 0.249 \sqrt{\frac{1}{M} + \frac{1}{M}}_{A} \right] T^{3/2} \sqrt{\frac{1}{M} + \frac{1}{M}}_{A}}{Pt r_{AB}^{2} \Omega}$$
(4.4)

donde Pt= Presión total (N/m^2) r_{AB} Separación molecular en el choque $r_{AB} = \frac{r_A + r_B}{2}$. Ω = Función de choque, depende de kT/ c_{AB} . c_{AB} = Energía de atracción molecular, $c_{AB} = \sqrt{c_A c_B}$. k = Constante de Boltzman.

Para la función Ω se requiere de valores localizados en tablas²¹ o en una gráfica²⁰. Se puede establecer un ajuste a la

siendo $0 \le kT/c_{AB} \le 1$ a= 0.7439 b= -0.4653 $1 \le kT/c_{AB} \le 10$ a= 0.6013 b= -0.2125 $10 \le kT/c_{AB} \le 100$ a= 0.5342 b= -0.1562

Si se presenta el problema de una mezcla multicomponente puede obtenerse una difusividad efectiva, a partir de las difusividades binarías, suponiendo que todos los componentes se encuentran estancados excepto uno.

Por otra parte, analizando los coeficientes de transferencia de masa, puede aplicarse una de las analogías que refinaron los investigadores Chilton & Colburn²⁵, para un sistema en el cual la transferencia de masa por difusión es acompañada por el intercambio de calor; en esta se proponen las siguientes ecuaciones:

Transferencia de calor
$$J_{H} = \frac{h}{Cp \ Gm} \left(\frac{Cp \ \nu}{k}\right)^{2/3}$$
 (4.6)

Transferencia de masa
$$J_{D} = \frac{K_{C} P_{fg}}{(Gm/Hm)} \left(\frac{\mu}{\rho D_{AB}}\right)^{2/3}$$
 (4.7)

Igualando las dos ecuaciones anteriores y rearreglado se establece una correlación entre el intercambio de calor y masa:

$$K_{G} = \frac{h(Cp\mu/k)^{2/3}}{Cp Mm P_{fg} (\frac{\mu}{\rho D_{AB}})^{2/3}}$$
(4.8)

donde K_G= Coeficiente de difusión de masa (Kg-mol/{s m² atm}) Mm= Peso molecular promedio de la mezcla (Kg/Kg-mol) Cp= Capacidad calorífica (J/Kg °K) µ= Viscosidad de mezcla (N s/m²) k= Conductividad térmica de mezcla (W/m °K) h= Coeficiente de transferencia de calor de la mezcla

 P_{fg} Presión media logaritmica del gas inerte entre el cuerpo gaseoso y la interfase (atm)
 ρ Densidad (Kg/m³)
 D_{AB} Coeficiente de difusión (m²/s)

La deducción completa de la ecuación anterior puede encontrarse en artículos¹⁷, ²⁵; y otra presentación de la ecuación es:

$$K_{G} = \frac{h (Le)^{2/3}}{Mm Cp P_{LM}}$$
(4.9)

En la que Rohsenow²⁶ p. 12-32, define el número de Lewis como Le= Pr/Sc, el cual está en desacuerdo con Treybal²⁰ en la p.268 y con Kern¹⁷ en las pgs. 658-659 que lo definen como Le= Sc/Pr.

Butterworth²⁷ presenta el coeficiente de transferencia de masa K (Kg/m² s), para el transporte de vapor en la interfase como:

$$K = \frac{M_v P h_G}{RT \rho_G C_G} \left[\frac{\rho_G C_G D_{AB}}{k_G} \right]^{2/3}$$
(4.10)

donde M_v = Peso molecular del vapor (Kg/Kg-mol) P= Presión absoluta del sistema (N/m²)' h_G= Coeficiente de transferencia de calor (W/m² °K) ρ_G " Densidad de la mezcla gaseosa (Kg/m³) D_{AB} = Coeficiente de difusión (m²/s) R= Constante de los gases (8314 J/Kg-mol °K) T= Temperatura absoluta (°K) C_G = Calor específico de la mezcla (J/Kg °K) k_G = Conductividad térmica de la mezcla (W/m °K)

Es importante indicar que cada ecuación de las tres anteriores, debe emplearse con la totalidad de su método; aunque son muy semejantes presentan ciertas modificaciones al aplicarse.

Existe una ecuación para la transferencia de masa correlacionada con los parámetros de Lockart-Martinelli²⁸, pero no se considera confiable por la falta de resultados experimentales.

40

÷

4.3 TRANSFERENCIA DE CALOR Y MASA

El mecanismo indicado en la sección 4.1, estableció que la transferencia de masa y calor no se lleva a cabo de manera independiente. Diversos métodos para solucionar los problemas de la presencia de gases no condensables fueron propuestos, algunos como el de Haug 6 Mason²⁹ o el de Tymstra²⁹, los cuales presentaron equivocaciones en sus suposiciones al considerar cargas de calor y diferencias de temperatura líneales.

Sin embargo, Colburn & Nougen²⁹ propusieron un método muy versátil que ha tolerado muchas examinaciones y es considerado el mejor para problemas de este tipo, aunque existen otros más largos e incluso correlacionados con el flujo en dos fases²⁸, que tienen el problema de ser limitados o muy poco investigados,

El problema radica en que no se puede conocer fácilmente la temperatura del condensado, por lo que se efectúa un balance de calor en la interfase líquido-vapor, teniéndose que el calor intercambiado de la fase gas a la interfase deberá ser exactamente igual al transferido de la interfase al medio de enfriamiento.

Así el calor en la fase gaseosa, queda definido por la suma del calor que fluye dado el gradiente de temperaturas y el calor de condensación del vapor que se difunde debido al gradiente de presiones parciales:

$$q_1 = h_c (Tg - Tc) + K_c M_u \lambda (Pv - Pc)$$
 (4.11)

donde q_i" Calor transferido a través de la velícula de gas, K_G" Coeficiente de transferencia de masa, H_y" Peso molecular del vapor. λ= Calor latente de vaporización,

El calor transferido de la interfase al medio de enfriamiento está en función del gradiente de temperaturas y la suma de resis- ~ tencias al intercambio de calor:

$$q_{2} = h^{*} (Tc - Tf)$$
 (4.12)

$$\frac{1}{h^*} = ri + \left(\frac{1}{hc} + ro\right) \frac{Di}{Do} + \frac{(Do - Di)}{(Do + Di)} \frac{Di}{kw} + \frac{1}{h_1}$$
(4.13)

donde	۹ ₂ ۳	Calor transferido de la interfase al medio enfriante.
	h [‡] =	Coeficiente combinado de transferencia de calor.
	Tc=	Temperatura del condensado en la interfase. '
	Tf≠	Temperatura del enfriante.
ri,	ro=	Resistencias de ensuciamiento interior y exterior.
Di,	Do=	Diámetros interior y exterior respectivamente.
	hc=	Coeficiente del lado coraza.
	h, =	Coeficiente de la película líquida.

Si igualamos las ecuaciones 4.11 y 4.12, puede conocerse la temperatura de condensación o interfase líquido-vapor, así como el coeficiente global de transferencia de calor (U), con las igualaciones siguientes:

$$q_1 = q_2 = U (Tg - Tf)$$
 (4.14)

Siendo Tg la temperatura de la mezcla vapor-gas.

4.4 MODELOS PARA DISENAR CONDENSADORES DE SUPERFICIE

Gran atención han recibido dos tipos de modelos simplificados, para la transferencia de calor y masa: El primero es el tradicionalmente usado por ingenieros químicos, el cual supone que el intercambio de calor y masa es controlado por los procesos de difusión molecular; este se lleva a cabo en una película laminar en la interfase líquido-gas. El segundo supone la existencia de un flujo continuo a la interfase, hasta llegar finalmente al e-

quilibrio con el flujo total, a este se le conoce como Modelo de Reynolds³⁰.

 El laminar es el más ampliamente usado en el diseño de equipo, las razones de su preferencia son expuestas por Butterworth²⁸ y son las siguientes:

- 1) Se prefiere el modelo laminar, por resultar poco confuso comparado con el de Flujo de Reynolds. Aunque en realidad Butterworth²⁶ indica la existencia de cuatro caminos que han sido propuestos, para la interpretación de las hipótesis basadas en el de Reynolds, donde tres son efectuadas por Wallís³⁰ y una por Spalding.
- 2) El de película laminar es probablemente una conclusión aproximada de la realidad, para el problema considerado; esto se debe a que una película (subcapa laminar) es conocida a la salída de la interfase.
- 3) Para problemas prácticos se prefiere el modelo laminar que es más simple, ya que la precisión dada por el de Flujo de Reynolds no justifica el tiempo de computadora requerido en los cálculos.

Si se comparan ambos modelos, son iguales cuando los pesos moleculares de los componentes (vapor y gas) se asemejan o cuando las "fuerzas conductoras" de transferencia de masa, son pequeñas.

Por consiguiente, la disparidad se presenta al no cumplirse cualquiera de los dos postulados anteriores.

El modelo laminar se emplea en el mâtodo de diseño de Colburn & Hougen²³ creado en 1934, en él se requiere de un número de incrementos significativo, tal que el rango de los intervalos³¹ se encuentra entre 5 o 7, los cuales producen resultados un poco conservadores; mientras que al emplear un número de 70 intervalos los resultados producidos se encontrarán en un 5 a 36% de sobrediseñamiento.

A pesar de la antiguedad del método, solo dos modificaciones pequeñas se le han hecho, la primera fue de Ackerman (1937), por efectos de la transferencia de masa en el calor sensible de la mezcla vapor-gas³², ³³ y la segunda realizada por Kern¹⁷ en 1950 sobre los requerimientos de calor eliminado para enfriar el condensado. Fuera de estas dos correcciones, el método se basa en coeficientes de intercambio de calor que varían de punto a punto,

además de cargas de calor no lineales.

Como las salmueras son altamente incrustantes, la condensación debe llevarse a cabo dentro de los tubos, para evitar el deterioro de la coraza y facilitar la limpieza del equipo. El método se aplíca a la condensación dentro de tubos horizontales, estableciendo la forma en que varía la temperatura de los fluídos tanto en la coraza como en los tubos. Para los postulados de Colburn 6 Hougen²⁹ se tienen que cumplir las siguientes características:

- Suponer un cambiador de calor completo, con el fin de fijar las åreas de flujo del lado de la coraza y de los tubos.
- Es conveniente efectuar un balance de calor preliminar con un número de 7 intervalos, como lo establece el método. Lo anterior permitirá conocer la cantidad de agua requerida para el enfriamiento, además de la determinación del perfil de temperaturas.
- 3) Calcular el coeficiente de la película de condensado h,.
- 4) Obtener el coeficiente del lado de la coraza:

hc= 0.36
$$\frac{k}{De}$$
 Re^{0.55} Pr^{1/3} (4.15)

- Determinar el coeficiente combinado h*, que se vi6 en la ecuación 4.13.
- 6) Calcular el coeficiente de transferencia de calor h_{G} : Flujo transición (2,000 \leq Re \leq 10,000)

$$h_{G} = \frac{0.0998 k}{De} (Re^{2/3} - 125) \cdot \Lambda \cdot B$$
 (4.16)

donde A= Pr^{C.495} e^{-0.0225(in Pr)²}

$$B = \left[1 + \left(\frac{De}{Lo}\right)\right]^{2/3} \left(\frac{\mu w}{\mu}\right)^{-0.14}$$

Flujo Turbulento (Re > 10,000)

$$h_{\rm g} = \frac{0.02246 \ k \ Re^{0.795} \ {\rm pr}^{0.495}}{\rm De} \left[e^{-0.0225(1n \ {\rm Pr})^2} \right] \left(\frac{\mu w}{\mu} \right)^{-0.18}$$
(4.17)

- Cálculo del coeficiente de transferencia de masa K con la fórmula (4.10).
- Suponer una temperatura en la interfase del condensado (Tc).
- Calcular la fracción mol del vapor (Yv), a la temperatura de la interfase y a la del cuerno gaseoso.
- 10) Obtener el flujo másico de condensación (m):

Calcular el factor de corrección de Ackerman³² \$_c:

$$\phi_{G} = \frac{\varepsilon}{1 - e^{-\varepsilon}}$$
(4.19)

12) Determinar el flujo de calor en el gas (q₁):

$$q_1 = h_C \phi_C (Tg - Tc) + \lambda m$$
 (4.20)

- Nota: La ec. 4,20 es equivalente a la ec. 4,11 solo que varía la expresión del coeficiente de transferencia de masa y no presenta el factor de Ackerman en la parte del calor sensible.
- Obtener el flujo de calor de la interfase al enfriante (q₂).
- 14) Recalcular si q₁ ≠ q₂; al no ser correspondientes con el porcentaje de error establecido, se supone una nueva temperatura de interfase Tc.

- 15) Calcular el flujo de calor en el intervalo considerado, promediando aritmeticamente o logaritmicamente segun sca el caso los calores uno y dos, y obtener el coeficiente U despejándolo de la ecuación 4.14.
- 16) Repetir la secuencia desde el paso tres, para un nuevo punto hasta terminar todos los intervalos obteniendo los UAt de cada punto y obtener el área para cada intervalo:

17) Promediar por pares de datos los gradientes de temperatura (Tg ~ Tf) de cada intervalo y resolver:

$$\Psi = \sum_{\substack{\Delta t \text{ prom } i \\ i = 1, 2, 3 \dots}} (4.22)$$

 Obtener la MLTD balanceada para todo el rango de condensación.

La nomenclatura de las ecuaciones de los dieciocho pasos es:

- A= Area de transferencia de calor.
- h= Coeficiente de intercambio de calor.
- k= Conductividad térmica.
- De= Diâmetro equivalente.

Re= Número de Reynolds Re= $\frac{De v \rho}{\mu}$. v= Velocidad.

- u= Viscosidad.
- o= Densidad.
- Pr= Número de Prandtl Pr= CP H .
- Cp= Capacidad calorífica.
- Lo= Longitud del tubo.
- c= Factor de corrección.
- s= Lado de la coraza.
- G= Fase gaseosa.
- L= Fase líquida.

Existen variaciones en algunos artículos³⁴, ³⁵, por presentar ciertas diferencias en las ecuaciones para obtener el coeficiente de transferencia de calor en la película líquida. Esto se debe a los diferentes patrones de flujo que pueden aparecer bajo distintas condiciones experimentales.

4.5 SIMULACION DE COMPORTAMIENTO PARA EL MODELO

Quien observa un fenómeno y cuenta con una metodología para predecir sus efectos sobre un sistema, lo que realiza es una simulación de comportamiento en el suceso. Tomando como base el ejemplo mostrado en el anexo "C", unicamente se indicarán algunas predicciones basadas en los siguientes datos:

Geometría del equipo Datos de proceso ID= 0.254 m Wv= variable B = 0.5504 mW,= variable DE= 0.0191 m Wi= variable DI= 0.0157 m $W_{m} = Wv + W_{1} + Wi$ NE= 62 W_= 0.7616 Kg/s T_= 48 °C Pt= 0.02381 m L= 3.8 m t1= 26.7 °C a^{-4} 1.936 x 10⁻⁴ t2= 46.1 °C n= 1 Po= 3.03972 atm NI= 6

 Propiedades de los componentes
 Intervalos de temp, en °C

 M_v= 18.02 Kg/Kg-mol
 variable - 127.78

 Mi= 44.01 Kg/Kg-mol
 127.78 - 123.89

 ri= 0.0
 123.89 - 107.22

 R= 8314 (N m)/{Kg-mol °K}
 107.22 - 80.0

 80.0 - 65.56
 65.56 - 48.0

NOTA: La nomenclatura se encuentra definida en el anexo "A"

Considerando el ejemplo citado, en el que exista unicamente vapor (100%) acompañado con un 25.54% de CO_2 respecto a la masa total, si le es aplicado el método de diseño expuesto en la sección 4.4, se obtiene un área de condensación de 22.97 m²; ahora bien, si al caso anterior lo consideramos unicamente como vapor puro (sín CO_2) y con iguales características geométricas, el área total que se obtiene tanto para la condensación como para el subenfriamiento es de 17.16 m². Dado lo anterior, puede concebirse una idea representativa del efecto de los gases inertes al condenser un vapor.

Cuando el vapor a condensar presenta cierto contenido de calidad, hay que tomar en cuenta la variación de la temperatura inicial en el primer intervalo. Para el caso en donde el contenido de CO, permanece constante se puede generar la siguiente gráfica:



contenido de vapor, afecta la temperatura del primer y segundo intervalos.

Tomando como constantes todos los parámetros y únicamente variando el contenido de CO₂, las gráficas generadas al aplicarse el programa descrito en los anexos son:



Con lo anterior se establece la conexión entre los muchos artículos referentes a cambiadores de calor en presencia de gases no condensables, ya que existe mucha literatura sin conexión entre los artículos.

CAPITULO V

CONCLUSIONES

En primer lugar, se requiere apoyar e incrementar la tecnología geotérmica de México para tener fuentes alternativas de energía que disminuyan la dependencia del petróleo y además para contar con una tecnología competente a nivel mundial.

Es evidente que un tratamiento químico en la salmuera, únicamente para extraer la sílice resultaría poco práctico y muy costoso. Una mejor alternativa parece ser el tratamiento químico de sales para extraer diferentes compuestos y además la protección específica de superficies.

Los objetivos principales fueron alcanzados, siendo uno de ellos la creación de un programa de computo que aplica el método de Colburn & Hougen para la condensación dentro de tubos horizontales. Es importante lo anterior a causa del bajo rendimiento en los condensadores debido a la presencia de gases, por ello el trabajo puede considerarse como un auxiliar para diseños más adecuados o como ayuda en los criterios para la selección de cambiadores de calor empleando salmueras.

Cabe mencionar que solo hay algunas opciones, ya que no se estan tomando en cuenta los condensadores verticales, los intercambiadores de calor de lecho fluidizado, la condensación fuera de tubos, platos planos y otros; por falta de espacio y limitaciones en el alcance del trabajo.

Sin embargo, en el capítulo IV se presenta una bibliografía muy amplia para algunos de los casos antes mencionados.

APENDICE

PROPOSICION DE PRUEBAS EXPERIMENTALES

A.1 ACTIVIDADES A REALIZAR

Con el fin de validar experimentalmente el modelo planteado y de obtener una información más precisa, tanto de la incrustación como de los gases inertes, se propone la siguiente modelación experimental. Obviamente esta es una posibilidad limitada a causa de las multiples modificaciones que pueden efectuarse.

Estas pruebas podrían realizarse en los laboratorios de institutos de investigación o en alguna de las compañías, que llevan a cabo programas experimentales con el propósito de obtener un mayor conocimiento, que permita mejorar los procedimientos de diseño, operación y aprovechamiento; teniendose como objetivo el establecimiento de un apoyo sólido para las diversas ramas de la industria, dentro de las cuales destacan las plantas generadoras de energía.

Es importante en las industrias generadoras mantener un desarrollo tecnológico que pueda competir con otros países, por lo que se requiere de un abastecimiento contínuo de nuevos conocimientos, sin los cuales no se tendría progreso. La industria geotérmica forma una parte relativamente nueva en la ceneración de energía, a causa de su reciente desarrollo y necesita de una información enriquecida para poder solucionar sus problemas.

La aportación que se pretende en este trabajo queda enfocada Unicamente a los intercambiadores de calor, los cuales forman una parte importante en los ciclos de aprovechamiento de la energía geotérmica. A causa de la cantidad tan elevada de problemas que han presentado estos equipos, especialmente en los condensadores de coraza y tubos se plantean las siguientes actividades para ser analizadas:

- Determinar el efecto de la presencia de los gases inertes sobre el coeficiente total de transferencia de calor, para así poder ratificar el método de diseño propuesto.
- Observar la cantidad de depósitos incrustantes en diferentes puntos del cambiador de calor prototipo o experimental.
- Determinar la variación del coeficiente total de intercambio de calor con respecto al tiempo de operación.
- 4) Analizar el comportamiento de dos materiales distintos cuanda se exponen al mismo fluído geotérmico, en idénticas condiciones de operación.

A. 2 PLANEACION DE PRUEBAS

El planteamiento de los experimentos se puede iniciar tomando como base los objetivos antes mencionados (A.1) y la información de los capítulos III y lV. El desarrollo de una planeación adecuada para obtener datos representativos, se considera conveniente al

establecer los parámetros más importantes, que afecten el fenómeno en estudio.

Los propósitos de esta investigación son orientados al análisis de los efectos de la calidad del vapor, manteniendo constante el contenido de CO₂, y el efecto del ensuciamiento generado en los distintos tipos de material. Pueden elegirse más parámetros, pero la complejidad que adicionan incrementaría la cantidad de pruebas así como el equipo a emplear; aunque sería ideal efectuar una gran cantidad de pruebas para determinar la influencia de todos los parámetros involucrados, esto resultaría muy costoso y poco práctico.

De acuerdo a los objetivos pretendidos en esta experimentación, el desarrollo general de las pruebas queda establecido en la siguiente forma:

- Proponer una instrumentación apropiada, que permita un control preciso de las variables.
- Mantener la temperatura de suministro del fluído geotérmico idéntica en cada una de las pruebas, a una calidad fija.
- Efectuar la variación de calidades en la salmuera considerando la existencia de líquido, vapor y gas.
- Las pruebas experimentales deberán ser realizadas de un modo alternado en dos equipos prototipo (cambiadores de calor).

La cantidad de pruebas varía de acuerdo al número de parámetros elegidos y estas deben ser aleatorizadas para disminuir los errores de experimentación. Además se tiene que tomar en cuenta la duración de cada prueba de modo que los datos sobre obstrucción sean representativos en la formación de costras (incrustación); de acuerdo a esto se supone un tiempo de 4 días, para permitir la cuantificación de los depósitos formados.

Se propone el uso de diferentes materiales que permitan efectuar comparaciones entre sus incrustaciones, de tal modo que llevar esto a cabo implica el uso de dos intercambiadores de calor experimentales o prototipo, siendo de materiales distintos y contando con juegos de probetas perfectamente limpias y pesadas.

Estas probetas servirán para observar la morfología de la obstrucción, su espesor y la cantidad depositada en un determinado intervalo de tiempo.

A.3 DISENO DEL CAMBIADOR DE CALOR PROTOTIPO O EXPERIMENTAL

El motivo del presente escrito no es mencionar una descripción detallada de los diferentes tipos de intercambiadores, empleados en distintos grados de sofisticación tecnológica y tamaño, en plantas de potencia de vapor, plantas de procesamiento químico, calefacción y aire acondicionado en edificios. El objetivo es estudiar a uno de los más comunes en las plantas de potencia de vapor que es el cambiador de coraza y tubos, donde el intercambio de calor se realiza fundamentalmente por conducción y convección desde un fluído caliente a otro frío, separados por una pared metálica.

Por otra parte, el diseño real de un cambiador de calor es un problema complejo ya que en la selección del diseño final, juegan un papel muy importante los costos, el método empleado para su dimencionamiento, el tipo de material, el tamaño y las consideraciones económicas. Por lo general los aparatos de prueba se construyen de un modo tal que el movimiento del fluído operante, se realice a través de la sección total con una distribución uniforme de velocidades para evitar la formación de zonas de estancamiento.

El estudio de los parámetros de intercambio térmico, debe efectuarse en aparatos experimentales que tengan las condiciones térmicas y gcométricas semejantes a las de los dispositivos cambiadores reales. De este modo, para crear una construcción racional de cualquier aparato térmico, en primer lugar es necesario tener un concepto correcto del movimiento del fluído operante en

el aparato, que para el presente caso es una salmuera con elevado contenido de gases no condensables y una alta factibilidad de incrustación. Por consiguiente para calcular la resistencia y el intercambio de calor es muy importante usar ecuaciones que reflejen todas las singularidades del fenómeno.

Como se propuso la construcción de dos intercambiadores de calor prototipo para observar la incrustación, a estos se les puede clasificar de acuerdo al tipo de aplicación, por lo cual a los dos equipos experimentales se les nombraría como condensadores de superficie. Sin embargo, el cambiador de calor prototipo no puede tener una geometría estandarizada a causa de la presencia de las probetas, las cuales involucran el uso de uniones que alteran el espaciamiento entre los centros de los tubos y la disposición de los bafles.

En el capítulo III se ha considerado el modo en que afecta la incrustación al factor de obstrucción y como la presencia de gases en la salmuera incrementa el área de condensación, lo cual se demostró con el método de diseño indicado en el capítulo IV.

Por tanto solo se presenta el esquema de diseño en la figura A.l, para mostrar la localización de boquillas, probetas, número de bafles, etc.

Cabe mencionar que el material de las probetas, será idéntico al de los tubos de cada uno de los equipos, teniendose como posibles materiales para la tubería interna el acero al carbón ASTM 53 Gr B y el acero inoxidable AISI 304.

La identificación de las probetas deberá seguir el siguiente procedimiento (La ubicación de estas se muestra en la figura A.l):

- La primera letra indica el tipo de material, utilizando la "l" para definir a las probetas de acero inoxidable y la "C" para las de acero al carbón.
- Inmediatamente después de cada letra, le seguirá un número que indíca la ubicación de la probeta.

 Seguida a la primera cantidad se coloca otra que indica el número de prueba que se esté llevando a cabo.

Ejemplo: Probeta 145



1



.

Fig. A.l Localización e identificación de las probetas de prueba en el intercambiador de calor.

A.4 CARACTERISTICAS DEL LUGAR DE IMPLANTACION

A consecuencia de la serie de dificultades técnicas que pueden surgir durante el experimento y por la imposibilidad de realizar mediciones directas, muchas particularidades del fenómeno quedan por completo fuera del alcance de este estudio.

Una parte importante en todo montaje, es la localización del sitio de pruebas, ya que mientras más información se tenga antes de iniciar la construcción existe la posibilidad de elegir un mejor lugar de experimentación. Analizando las diferentes zonas geotérmicas que poseen instalaciones y servicios adecuados, se propone la región de Los Azufres como la más conveniente por contar con pozos que tienen un contenido de CO₂ variable, y principalmente por su cercania a los proveedores, donde las distancias son importantes en los costos de transportación.

Resulta conveniente reunir datos climatológicos debido a que afectan el diseño de las pruebas, sin embargo, pueden disminuirse estos efectos realizando una aleatorización en la secuencia experimental.

Por otra parte, una vez que la salmuera es extraída pasa a un separador de vapor, donde las corrientes de cada fase cuentan con medidores de flujo y válvulas que permiten su control. Posteriormente se mezclan con sus respectivos flujos regulados, introduciéndose la mezcla elegida en los cambiadores de calor experimentales.

En los equipos prototipo se hace importante el sistema de agua de enfriamiento, por lo que se propone un circuito cerrado empleando un tanque de almacenamiento, una bomba y un enfriador de tubos aletados.

El montaje del equipo mencionado y la instrumentación requerida para un correcto control de los parámetros se presenta en la figura A.2.



A.5 ANALISIS DE POSIBLES RESULTADOS

De los datos obtenidos en la variación de las calidades del vapor, se podrían esperar gráficas como las presentadas en la sección 4.5, donde la disminución del contenido de CO₂ provoca un aumento en el área requerida para la condensación.

La cantidad registrada sobre la incrustación formada en las probetas tubulares se compararía primeramente entre los dos materiales, para saber cual de los dos aceros presenta mayor adherencia. Además con los resultados obtenidos se recomienda el trazo de gráficas, considerando la cantidad depositada contra el tiempo de experimentación, de modo que se pueda establecer una ecuación de comportamiento que explique las relaciones de los datos obtenidos. Las posibilidades que se obtendrían quedan definidas en la figura 5.3.



Fig. 5.3 Posibles conductas de la obstrucción.

La variación del coeficiente total de transferencia de calor con respecto al tiempo, puede determinarse en forma indirecta a partir de los datos experimentales tales como temperaturas, flujos y área inicial de intercambio de calor.

El coeficiente total obtenido de acuerdo a los datos experimentales, resulta conveniente graficarlo como una función del tiempo, esperando obtener una gráfica semejante a la figura 5.4.



Fig. 5.4 Gráfica de comportamiento del coeficiente exp.

Todas las hipótesis anteriores se aplicarían a los dos cambiadores de calor prototipo.

ANEXO "A"

DESCRIPCION DEL PROGRAMA DE COMPUTO

En la simulacion de un modelo debe contarse con un programa de calculo que permita la variación de los parámetros más importantes, entre los cuales se pueden establecer comparaciones.

Aplicando el método de Colburn & Hougen, se realizó un programa para una calculadora "HP-41CV", en el cual constituye una parte fundamental la obtención de propiedades físicas tales como la presión de vapor, capacidad calorífica, viscosidad y conductividad térmica tanto para la fase líquida como para la fase gaseosa.

Para el agua en forma de vapor y líquida, las ecuaciones de propiedades¹ tienen una precisión que varía del ±0.04% al ±2% de error, con respecto a datos experimentales. Por otra parte, las del Dióxido de Carbono² presentan una desviación máxima del ±3% en sus rangos de operación.

Al aplicarse el método para la condensación dentro de tubos, se tiene que recordar que el número mínimo de intervalos es de cinco y por limitaciones de capacidad en la calculadora se toma como número máximo ocho.

En el programa se utilizan las señales Ol y O2, como indicadoras de los cambios en el régimen de flujo. Cuando el número de Reynolds se localiza en régimen turbulento, permanece levantada la señal Ol y si el número de Reynolds se sale de este régimen de flujo, inmediatamente la señal O2 indica la entrada al régimen de transición o laminar. Otra de las limitaciones en el programa, es su restricción al caso de un arreglo en cuadro, además de poseer unicamente capacidad para una sola ecuación de régimen de flujo, no teniendo opción a las tres existentes (Laminar, Transición y Turbulento).

Son requeridos como datos del programa:

1) Características Físicas del Equipo

ID= Diámetro de coraza (m) B= Espaciamiento entre los bafles (m) P_T= Distancia entre los centros de los tubos (m) DI= Diámetro interno del tubo (m) DE= Diámetro externo del tubo (m) Nt= Número de tubos L= Longitud propuesta para los tubos (m) a^{*}= Area transversal del tubo (m²) n= Número de pasos por los tubos

2) Características de los Componentes

Hv= Peso molecular del vapor (Kg/Kg-mol) Mi= Peso molecular del gas (Kg/Kg-mol) rí= Factor de obstrucción interno({m² °K}/W) R= Constante de los gases ideales ({N m}/{Kg-mol °K})

3) Condiciones de Proceso

Wv= Fiujo del vapor de agua en los tubos (Kg/s)
Wi= Flujo del CO₂ dentro del vapor (Kg/s)
WI= Flujo de agua líquida que acompaña al vapor (Kg/s)
T₂= Temperatura de salida de la mezcla vapor-gas (°C)
tl= Temperatura de entrada del agua de enfriamiento (°C)
t2= Temperatura de salida del agua de enfriamiento (°C)
Po= Presión total del sistema (atm)
NI= Número de intervalos para la temperatura
Te= Temperatura de condensación por intervalo (°C)

Los Resultados Generales son:

 $Q_m = Calor total a remover (W)$

qi= Calor parcial por intervalo (W)

 $h^*=$ Coeficiente combinado de transferencia de calor (W/{m²°K})

Re= Número de Reynolds por intervalo en la fase gaseosa

U∆t_{prom}[•] Calores promedio a una temperatura de condensación obteni~ da (₩)

Ac= Area de condensación (m^2)
ANEXO "B"

DIAGRAMA DE FLUJO





ANEXO "C"

MANUAL DEL USUARIO

Con el fin de ejemplificar el uso adecuado del programa se considera un caso ejemplo (Referencias 17 y 27 del Capítulo IV), donde las condiciones de proceso son las mísmas que aplico Kern para 100% de vapor con 25.54% de CO₂.

PASO	PROCEDIMIENTO	INTRODUCIR	PRESIONAR	PANTALLA
1	Llamar al pro- grama		XEQ C-HT RTN	τ ₁ = 1.00
2	Fijar el número de memorias		XEQ SIZE 081	081
3	Entrada de datos: ID B Nt DE DI P T Wv Wi Wi Po tl t2 R Mv Mi T2 a NI L ri	$\begin{array}{c} 0.2540\\ 0.5504\\ 62\\ 0.0191\\ 0.0157\\ 0.02381\\ 0.567\\ 0.1945\\ 0.0\\ 3.03972\\ 26.7\\ 46.1\\ 8314.0\\ 18.02\\ 44.01\\ 48\\ 1.936 x 10^{-4}\\ 1.0\\ 6\\ 3.8\\ 0\\ \end{array}$	STO 01 STO 02 STO 03 STO 04 STO 05 STO 06 STO 07 STO 08 STO 79 STO 09 STO 10 STO 10 STO 11 STO 12 STO 13 STO 14 STO 15 STO 16 STO 17 STO 18 STO 78 STO 40	$\begin{array}{c} 0.254 \\ 0.5504 \\ 62 \\ 0.0191 \\ 0.0157 \\ 0.02381 \\ 0.567 \\ 0.1945 \\ 0.0 \\ 3.03972 \\ 26.7 \\ 46.1 \\ 8314 \\ 18.02 \\ 44.01 \\ 48 \\ 1.936 \times 10^{-4} \\ 1 \\ 6 \\ 3.8 \\ 0 \end{array}$

PASO	PROCEDIMIENTO	INTRODUCIR	PRESIONAR	PANTALLA
4	Inicio del pro-		R/S	
	grama dando los			т.=
{	intervalos de T			1
	T,	130.56	R/S	T ₂ =
	т,	127.78	R/S	T ₁ ≓
	T	123.89	R/S	T_4*
	T ₄	107.22	R/S	Τς=
	T ₅	80.0	R/S	T6"
} .	T ₆	65.56	R/S	T ₇ =
	Τ,	48.0	r/s	}-
{		{		Tc=
{				
5	Suponer tempera-	ļ		
	turas de conden-			
}	sación	} .		
{	Tel	122.592	R/S	Tc= 122.592
{	Tc	112,153	R/S	Tc = 112.153
		01 7575	R/S	Tc=
	103	91.7575	R/S	Tc= 91./5/5
	Tc4	48.745	R/S	Tc= 48.745
	Te	33.042	R/S	тс= Тс= 33.042
{			R/S	Tc=
{	¹⁰ 6	29.966	R/S R/S	Tc= 29.966 Tc=
	TC7	27.694	R/S	Tc= 27.694
			}	
6	Señales indica-		R/S	1
	doras		{	
}	F01 Re> 10,000	{		1
	F02 Re <u><</u> 10,000	{		
{		{		i
7	Salida de resul-	}	1	
	tados		{	Ac= 22,93
		•		

Resultados localizados en las memorias:

RESULTADOS	MEMORIAS
Calor total a remover	29
Ultimo h*	24
Gradiente ∆t	40 - 50
Calor removido en ca-	
da intervalo	50 - 60
Número de Reynolds en	
la fase gaseosa	60 - 70
U∆t _{promi}	70 - 80

ANEXO "D"

LISTADO DEL PROGRAMA

- ·	49 ST+ 19	97 RCL 28
ALALAL *C-HT*	50 ST+ 20	98 •
82.1	51 57+ 21	99 RCL 88
67 57+ 18	52 51+ 23	166 *
PA P	53 RCL 89	181 ST+ IND 21
RS STE 19	54 RCL IND 28	182 RCL 24
22 40	55 XED "GHT"	103 RCL 26
AT \$75.92	56 -	194 -
864(P_ A)	57 1/8	185 510 25
69 *	58 REL 146 20	18: XEQ CL.
10 ST+ 19	55 KED -RHT-	187 RCL 28
11 374 00	48 s	198 •
10 F2V B	51 \$01 27	183 KOL 79
12 124	67.1	HP FCL 13
14 6271 .4	63 STO 181. 23	111.7
() 1.27 () 1.27	64 CHS	112 861 25
16 519 5	65 RC1 26	117 +
12 DOMPT	66 +	114 #
10 CTA 105 70	67 510 26	115 821 13
10 510 100 EC	63 514 24	516 a
1" RUL 17 53 CC1 10	26 1	117 ST+ INR 21
20 NUL 10 51 V-V5	79 57- 29	118 PCI 1ND 21
C1 A+F	76 51 CO 71 DOI 100 30	110 01+ 24
22 GIU 82	73 CTA 39	120 811 188 27
23 510 61	77 1	121 610 26
	72 C71 10	121 JIU 20
23 1	74 317 20	127 601 10
26 21- 10	73 KLL 20 77 Doi: 148 30	123 KUL 10
26.0	76 KUL 100 20	124 4-17
28 510 19	77 - 70 - 20	122 010 01
25 510 24	10 510 20 10 510 20	120 010 03
30 510 25	20 A	120 DCI 11
31 519 27	6. 4rd al 0.	120 001 10
32 41	OI ACW LH	173 -
11 510 24		171 4(97
14 DF	6) F.L. 20	172 4
27 512 24	01 0	177 1/2
St. 73		133 170
37 515 23	CT 270 100 34	134 NUL CJ
35 KOL 87	57 510 1MB 21	100 *
34 RCL 15	55 ALW -UK-	131 310 27
	59 KUL 23	136 0
41 570 26	78 *	138 510 17
42 840 100 23	71 FUL 13	137 30
43 KRL Up	76 ·	140 010 51
47 FCL 14	93 KLL IND CS	141 01
45 /	44 F	142 510 22
46 513 27	95 51+ IND 21	143 RUL 11
47+LEL 83	96 XEP *01*	Tee 210 190 55
49 1		

1454136	8:
14 <u>6</u> 1	
147 51+	15
148 ST+	21
149 ST+	22
150 RCI	INP 21
151 201	74
153 4197	
102 1101	
103	
154 /	
155 \$79	25
156 1	
157 51-	22
158 P.L.	140.22
159 RCL	25
1EA -	
161 910	25
162 1	•
167 67.	**
103 317	40 10
164 KUL	20
165 510	180 22
165 RCL	19
167 PCL	18
168 X=Y7	
169 GTO	86
178 610	85
171+LBL	86
172 RCI	18
177 PC)	11
174 1	••
172 5	
113 2	
1/6 /	
177 510	66
176 0	
179 510	20
180 PCL	84
181 X12	
182 F.	
187 •	
184 -8	
185 /	
186 201	4 6
107 VI2	
100 /1	
105 .43	
189 *	
198 +	
191 4	
192 4	
193 RCL	84
194 P1	
195 +	
196 .5	
197 4	
198 /	
100 070	77
117 310	e1

	-	
206 261	ALL P('	00 A:
207	-	
291 294	FCL.	£.
295	RCL	8 2
200	* RCL	96
288		
209 218	ЕŬ.	24
211 212	* 5.71	7.
217	•	
214	¥29	$\dot{n}_{\rm s}$
216	.55	
217	¥1X 610	34
219	XEC	-CL-
228	XEQ	·VL·
222	XEQ	•KL •
223	1	
224 225	3 175	
225	YIX	
227	\$T# 983	26
220	RCL	37
23ê	; 1:	
232	• • • •	
23?	51+	26
235	11X	22
236	RCL	48
23F	RCE	85
239	RCL	84
248 241	*	
242	\$10	38
243 244	8 510	19
245	49	
246 247	510	Zē
248	SI+	18
249 258	68 510	22
251	78	
252	STU Při	23 03
2	10	16

3.4.+	
- 19 - M.	12
251 -	
254 \$70	25
255 601	87
520 610	0:
200 314	6. 6.
261 1.1	64
262 P.L	8 5
263 -	
264 RCL	85
245 4	••
100 F	
74 H.U	
. P. 1	ð5
268 +	
269 41	
070	
219 .	
241 /	
272 51+	38
273+LBL	87
274 1	
975 CT+	13
37. 61.	22
210 314	20
277 \$14	22
-276 SI+	23
279 PCL	IND 23
220 001	15
001 4	
201 1	**
282 510	e/
287 KL	53
284 +	
265 510	26
10.2 9.1	101. 11.
407 /UL	138 61
287 NUL	20
282 +	
2897	
296 22.	41
291 /	
36-101	45
272 PUL	•2
29.5 6	_
294 XEQ	•1•
295 17X	
296 273	.15
297 1	
300 4	
270 4	•.
251 \$10	ę1
300 XEA	•КЧ•
301 F.CL	ê7
307 •	
101 010	20
204 7.20	-41
385 R.CL	63
-{i =	
307 RCL	23
· · ·	
725 5	26
	5.0

310	,	
311	STO	28
712	VEN	+(9+
712	DCi	47
77.4		¢1
314	•••	70
315	510	SE
316	XEQ	.01.
317	RCL	88
318	•	
319	RCL	30
320	+	
321	RCL	26
322	1	
323	STO	38
324	XEQ	•VG•
325	RCI	87
122		
722	eta	71
720	VEN	1911
720	DOL	42
223	RGC.	00
335	0.24	7.
331	KUL	24
332	†	••
333	KLL	26
334	<u> </u>	_
335	\$10	31
336	RCL	02
337	RCL	79
. 338	+	
- 339	. 661	91
340	+	
341	RCL	67
, 342	-	
343	\$10	86
344	RCL	83
345	RCL	78
346		
347	.5	
348		
349	\$17	06
350	RCL	86
351	4	
352	•	
353	XEQ	•VL•
1354	1	
355	- 3	3332
356	Ytx	
357	1.5	
1759		•
1750	510	32
240	VEN	• 11 •
200	7	AL.
1301	J VAU	
302	ITA VPA	• DI •
.\ 6 3	YF6	.hr.

1.4		
	•	
:50	9.39	7
367	4	
368	XEC	• 11
269	212	
376		
3/2	'	
373	. 333	.(3
372	YtX	
315	RiL	32
374		
776	1.0	
373	110	
370	8 - L	<u></u>
377	•	
375	165	
379	\$76	24
702	6.01	35
300	KUC.	
38:	114	
382	RCL	26
383		
384	£01	85
705		••
303		7.
386	KUL	31
387	1	
398	\$10	32
389	PCL	38
794	DCL	11
3.70	RUL	31
391		••
392	RCL	28
393	1	
394	STO	33
745	Î.N	
262		
707	1.5	
391		(10
398	•	
79 9	E+X.	
488	ŘĊĿ	33
401	194	
103		·
402	TIA	
463	4	
464	RCL	35
485	.795	i
486	Ytx	
497		
100		20
100	KUL	60
489	•	
419	.822	46
411	•	
412	RCL	85
417	,	
762	, 	77
414	210	12
415	•1¢=	
416	PROP	PT
417	ST0	39
4184	1.5	83
114	VEO	+7+
-4.	100	·

422	1.7	5
121	898	
	Ee.	aa -
462	1. L	22
4.5	1	
-24	9.78	359 E-16
425		
423		·
426	PCL	36
427	•	
192	400	01
475	ACC	- 1
477	•	
431	901	28
171	1	
		,
411	.561	
+37	ъŤŘ	
474	SIA	14
101	910	
430	VCA	· 1.
436	RCL	12
437		
470	80.	
432	FCC	ç.
439	+	
448	FC:	3ú
		••
	1	
442	17X	
443	₽C.	13
344		
	nr.	44
44	RΟ	45
446		
447	1.0	125 15
44×	•	
- 447	PCL.	33
458		
458	* cr.	74
45e 451	* 51×	34
458 451 452	* St* RCL	74 35
458 451 452 453	* St* RCL XEQ	74 35 • AK 7 •
458 451 452 453 453	* ST+ RCL XEQ PCI	74 35 • Akt
458 451 452 453 454	* RCL XEQ RCL	74 33 •Akt• 09
458 451 452 453 454 455	SI: RCL XEQ RCL	74 33 •Akt• 89
458 451 452 453 454 455 455 456	* RCL XEQ RCL / CHS	74 35 •Akt• 89
458 451 452 453 454 455 456 456	* RCL XEQ RCL CHS	74 35 •Akt• 89
450 451 452 453 454 455 456 456	* RCL XEQ RCL CHS 1	74 35 •Akt• 09
458 451 452 453 454 455 456 456 456 457 458	* RCL XEQ RCL CHS 1	74 33 •Akt 09
458 451 452 453 454 455 456 455 456 457 458 459	* RCL XEQ RCL / CHS 1 + STO	74 35 "Akt" 89 35
458 451 452 453 454 455 455 455 455 455 455 455 456 457 459 468	* RCL XEQ RCL CHS 1 + STO RCI	74 35 "AKT" 09 35
458 451 452 453 454 455 456 455 456 457 459 468	* RCL XEQ RCL CHS 1 * STO RCL	34 35 •Akt• 89 35 INU 20
458 451 452 453 454 455 456 455 456 457 459 468 461	* RCL XEQ RCL CHS 1 * STO RCL XEQ	34 35 "AKT" 09 35 IND 20 "RKT"
458 451 452 453 454 455 455 455 455 459 468 461 462	* RCL XEQ RCL CHS 1 * STO RCL XEQ RCL	34 35 *ANT* 09 35 INU 20 *RNT* 09
458 451 452 453 454 455 455 455 455 459 468 461 462 463	* SI* RCL XEQ RCL CHS 1 * STO RCL XEQ RCL /	14 35 •AKT• 89 35 IND 28 •RKT• 89
458 451 452 453 455 455 455 455 455 458 468 461 463 463	* ST* RCL XEQ RCL CHS CHS STO RCL XEQ RCL XEQ RCL CHS	74 35 -AKT- 09 35 IND 20 -RKT- 09
458 452 452 453 455 455 455 455 455 456 457 459 466 466 466 466 466 466 466 466	* ST* RCL XEQ RCL CHS RCL XEQ RCL XEQ RCL CHS	24 33 -Akt- 09 35 IND 20 -Rkt- 09
458 452 452 455 455 455 455 455 455 455 455	* RCL XEQ RCL CHS 1 * STO RCL XEQ RCL CHS 1	74 35 -AKT- 09 35 IND 20 -RKT- 09
459:145745564556455644556455644556455665755594661466246656745566614662466566566565656656565656565656565656	* ST* RCL RCL CHS 1 * STO RCL CHS STO RCL CHS 1 *	34 35 •Akt 09 35 INU 20 •Rkt 09
459:1244556 45514556 455667344556 455667344661 4661244661 4661244661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 466124661 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 46612461 4661261 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612661 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 46612660 4661266000000000000000000000000000000000	* ST* RCL RCL XEQ RCL / CHS 1 * STO RCL / CHS 1 * 1.,	34 35 •Akt 09 35 IND 20 •Rkt 09
459:1444556734464646444665567349884464664644666567344556734456464646646466	* ST* RCL RCL XEQ RCL / CHS 1 * STO RCL / CHS 1 * 1:A	74 35 -AKT- 89 35 IND 28 -RKT- 89
459 451 452 453 453 454 453 454 455 456 457 459 469 461 462 463 464 463 464 465 465 465 465 465 465 465 465 465	* ST* RCL RCL XEQ RCL / CHS 1 + STO RCL / CHS 1 + 1. A RCL / CHS	34 35 -AKT- 09 35 IND 20 -RKT- 09
459 451 452 453 454 453 454 455 456 457 459 469 461 462 463 464 465 466 465 466 465 466 465 466 465 466 465 466 466	* ST* RCL XEQ RCL / CHS 1 + STO RCL / CHS 1 + L.A RCL / CHS	74 35 -AKT- 09 35 IND 28 -RKT- 09 25
459 452 452 453 454 455 456 455 456 455 456 453 459 469 461 462 463 464 465 465 465 465 465 465 465 465 465	* STA RCL RCL CHS T STO RCL CHS T STO CHS T STO CHS T STO CHS T STA STA STA STA STA STA STA STA STA	34 35 -AKT- 89 35 IND 20 -RKT- 89 25
459 451 452 453 454 453 454 453 454 455 456 457 459 460 461 462 463 466 465 466 465 466 465 466 465 466 467 466 467 466 467 466 467 466 467 466 467 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 456 457 457 457 457 457 457 457 457 457 457	* STA RCL XEQ RCL / CHS 1 + STO RCL 2 CHS 1 + 1/A RCL 4 N/2	24 35 -AKT- 09 35 INU 20 -AKT- 09 25
459 452 452 453 454 455 455 455 455 455 455 455 455	* STATER CLL & STATER CLL & STATER CLL & CHS & STOLER CLL	24 35 -AKT- 09 35 IND 20 -AKT- 09 34
459 452 453 454 453 454 453 454 455 455 456 457 459 469 461 463 464 465 465 465 465 465 465 465 465 465	* STA RCL CHS RCL CHS 1 + STO RCL CHS RCL CHS RCS RCL CHS RCS RCL CHS RCS RCS RCS RCS RCS RCS	34 35 -AKT- 89 35 IND 20 -RKT- 09 35 34
459 451 452 453 454 455 455 455 455 455 455 455 455	* STAL RACE STOLEN STOL	24 35 -AKT- 09 35 1HD 28 -RKT- 09 34 34
459 452 453 454 453 455 455 455 455 455 455 455	* STALL REPLACE STREAM CHAINER FOR STREAM CHAINER FOR THE STREAM CHAINE FOR THE STREA	74 35 -AkT- 09 35 IND 20 -RKT- 09 35 34 3-

40	•		
476	RCL	33	
477	1		
170	C 1 A	76	
1.	010	1.	
9(2	CR:		
480	EtZ		
481	CHS		
482	1		
423			
492	1.18		
101	110	76	
107	846	25	
460	۰.		
487	PCL	33	
4 💥	\$		
489	\$10	35	
494	PC1	IND 26	
201	DAL	70	
	FUL	37	
477	-		
493	RCL	35	
494	۰.		
495	XEC	۰ŁĤ۰	
496	RCF.	34	
467		•	
105			
4.48	·		
497	\$RG	35	
560	PCL	39	
501	RCL	1ND 22	
500	-		
567	DC:	24	
503	RCL	24	
503 504	RCL	24	
503 504 505	RCL STO	24 36	
502 503 504 505 506	RCL • STO RCL	24 36 35	
503 504 505 506 507	RCL • STO RCL -	24 36 35	
502 503 504 505 506 507 508	RCL STO RCL	24 36 35	
503 504 505 506 507 508 508	RCL STO RCL ASS 14	24 36 35	
503 504 505 506 507 508 509 509	RCL STO RCL ABS 10	24 36 35	
503 504 505 506 507 508 509 509 510	RCL STO RCL ADS 10 X)Y	24 36 35	
503 504 505 506 507 508 507 508 509 510 511	RCL STO RCL ASS 19 X)Y GTO	24 36 35	
502 503 504 505 506 507 508 507 508 507 508 509 510 512	RCL STO RCL - ASS 10 X)Y GTO - UO	24 36 35 69	
502 503 504 505 506 507 508 507 508 507 508 509 510 512 512 512	RCL STO RCL A95 10 X)Y GTO -UO APC	24 36 35 89 	
502 503 504 505 506 507 508 509 510 510 512 512 514	RCL . STO RCL . ABS 18 XXY GTO . UO APC: PRC:	24 36 35 09 =- 	
502 503 504 505 506 507 508 507 508 507 508 507 508 508 510 512 512 514 515	RCL • 5TO RCL - A9S 10 XXY GTO •UO •UO •UO •RC! •RC!	24 36 35 09 	
502 503 504 505 505 507 507 507 507 507 507 507 507	RCL . STO RCL - ABS 18 XYY GTO *NO *NO *NO *NO *NO *NO	24 36 35 09 =* 	
502 503 505 505 505 507 508 507 508 509 511 512 514 515 514 515 516 517	RCL • 5TO RCL - 495 10 *U0 *U0 *U0 *CTO *U0 *CTO *CTO *CTO *CTO *CTO *CTO *CTO *CTO	24 36 35 69 	
503 503 505 505 505 507 509 509 509 509 509 509 509 509 509 509	RCL STO RCL ABS 18 XYY GTO *NO *NO *NO *NO *NO *NO *NO *NO *NO *N	24 36 35 69 =* 	
502 503 504 505 506 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 507 508 507 507 508 507 507 507 507 507 507 507 507 507 507	RCL STO RCL ASS 18 XYY GTO *NO APC *NO APC *RCI PRO *Tc	24 36 35 69 57 57 57 57 57 57 57 57 57 57 57 57 57	
502 503 504 505 506 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 507 508 507 507 508 507 507 508 507 507 508 507 507 507 507 507 507 507 507 507 507	RCL STO RCL ABS 18 XDY GTO PRO PRO TC PRO	24 36 35 69 	
503 503 505 505 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 508 507 508 508 509 509 509 509 509 509 509 509 509 509	RCL • \$10 RCL - ABS 18 \$27 GTO *UD APCC *UD APCC *UD APCC *UD APCC \$10 \$10 \$27 \$10 \$27 \$10 \$27 \$27 \$27 \$27 \$27 \$27 \$27 \$27	24 36 35 69 	
503 503 505 505 505 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 507 508 508 508 508 508 508 508 508 508 508	RCL * 5TO RCL - A95 10 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47CT 47	24 36 35 69 - 25 49 - 35 191 - 49 191 - 49 191 - 49 191 - 40 191 - 40 - 40 	
50335055065508955112551455167551895551125515516755195551675555555555555555555555	RCL * 5TO RCL - A95 10 470 5TO 470 10 9R01 9R01 5TO 5TO 5TO 15	24 36 35 69 	
50335055065508955555555555555555555555555555	RCL STO RCL ABS 14 STO CTO CTO STO CTO STO CTO STO CTO STO STO STO STO STO STO STO S	24 36 35 69 • 35 49 191 • 491 39 69 95 89 75	
5033505505500 50055005500 50055005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 5005500 50055000000	RCL . STO RCL - ABS 10 - ADC - - - - - - - - - - - - -	24 36 35 69 	
503 503 505 505 505 507 508 507 508 507 508 507 508 508 508 508 508 508 508 508 508 508	RCL • • STO RCL - ASS 18 YY GTO *UO *UO *UO STO GTO CTO RCU RCU RCU	24 36 35 89 87 - 35 49 101 - 35 491 39 86 89 35 35 35	
5033505500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 50035500 500355500 500355500 500355555555	RCL . STO RCL . A9S 10 YYY GTO . A9C . A9C . A9C . A9C . A9C . A9C . A9C . STO . GTO . LSC . RCL .	24 35 69 	
50335555555555555555555555555555555555	RCL • STO RCL - ABS 10 STO - ABS - ABS - ABS - ABS - - ABS - - ABS - - - - - - - - - - - - -	24 36 35 69 	
50335505555555555555555555555555555555	RCL STO RCL 9510 RCL	24 35 69 - 57 49 - 57 49 - 77 49 49 80 93 5 3 5	
5034550555099555555555555555555555555555	RCL STO RCL ASS AST AST ASS AST AST ASS AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AST AS	24 36 50 69 57 57 57 57 57 57 57 57 57 57	
3033455055507555555555555555555555555555	RCL • STO RCL • A95 • A95	24 36 35 49 51 51 51 51 51 51 51 51 51 51	

iid	R CL	Inf	22
531	-		
532	STO	IND	20
533	RCL	32	
574	STO	THE	23
575	•10		
535	000	70	
577	0001	401 101	
331	PRUI	۱۲ I	
235	KUL	17	
239	RUL	18	
548	X=Y	·	
541	610	18	
542	C19	67	
5434	HL6L	10	
544	8		
545	\$10	19	
546	STO	24	
547	STO	25	
540	1		
540	et	10	
377	31-	10	
226	48		
221	\$10	20	
552	5ø		
553	\$TO	21	
554	60		
555	STO	22	
556	78		
557	STA	23	
5584	N AL	ü	
55.0	1	••	
524	674	12	
300	211	21	
101	317	<u> </u>	
362	511	22	••
56.5	RUL	IND	22
564	1000	96	
565	XXX	?	
566	610	12	
567	SF §	91	
569	1		
569	ST+	28	
578	ST+	23	
571	Pri	THD	23
572	610	26	
577	910	140	20
313	RUL	100	20
214	510	41	
215	1		
576	514	20	
577	SI+	23	
578	RCL	1HD	20
579	RCL	27	
588	+		
581	2		
582	1		
5	510	27	
523	Pri	THE.	23
202	r		

STA ALL ST 639 RCL 1HT 22 549 -64! * 642 ST0 27 643 1 644 ST- 28 645 51- 23 646 RCL 26 647 STO 180 23 648 1/8 649 ECL IND 21 654 + 651.57+ 24 652 RCL 27 653 STO 180 20 654 1/X 655 RCL 1ND 21 656.4 657 51+ 25 658 CF 82 659 RCL 19 660 RCL 18 661 X=Y? 662 GTO 13 663 610 11 664+LBL 13 665 BEEP 666 "Ac=" 667 ARCL 24 668 PROMPT 669+L8L "DL" 670 RCL IND 20 671.5 672 -673 188 674 / 675 1.65 676 itX 677 -45.83 678 • 679 1008 689 + 681 RTN 682+LBL *T* 683 PCL IND 20 684 273.15 625 + 636 510 00 687 RTN 683+LBL -RHT-689 228 630 4

1.11 1 725.4 746 RCL 88 747 2.15312 E-4 748 • 749 + 759.136812 751 + 752 4187 753 + 754 RTH 755+L8L *YL* 756 PCL 1HD 20 757 136.1 753 + 759 1/X 769 587.84 761 • 762 10.6684 763 -764 EtX 765 RTN 766+LBL *VC* 767 RCL IND 28 768 3 769 YtX 778 -.464 E-14 771 + 772 RCL IND 20 773 4 E-8 774 * 775 + 776 8.1 2-6 777 + 778 RTH 779+LBL *V1* 786 XEQ *1* 781 PCL 00 782 X12 783 -1.5943186 E-11 784 + 785 RCL 88 786 5.5159602 E-8 787 • 785 + 789 -1.2514321 E-T 798 + 791 PTN 792+LBL *KL* 793 RCL 1HD 20 794 125 795 -755 X12

69) 1/X 692 -1668.21 693 * 694 7,96691 695 + 696 10tX 697 768 698 / 693 RTK 700+L6L "LA" 781 RCL IND 28 782 4 703 118 784 -5.254 E-5 705 * 706 RCL 1HD 20 787 -2386 708 + 789 + 718 2.5018 E6 711 + 712 RTH 713+LBL *CV* 714 RCL 1ND 20 715 3 716 YtX 717 98,42 E-6 718 + 719 RCL 1HD 20 728 + 721 1860 722 + 723 RTH 724+LBL *CL* 725 RCL 1HD 20 726 48 727 -728 X12 729 1.282 E-2 730 + 731 4179 732 + 733 RTH 734+LBL +CI+ 735 XEQ •1• 736 RCL 00 737 3 738 YtX 739 -1.5746 E-10 748 + 741 RCL 00 742 X12 743 7,25177 E-8

797 -. 8776 ---798 + 799 .683 384 + 801 RTH 882418L *KV* 883 RCL IND 28 884 X12 885 3 E-7 886 + 887 PCL IND 28 868 4 E-5 889 1 810 + 811 17.77 E-3 812 + 813 RTH 814+LBL *K1* 815 XEQ .T. 816 RCL 99 817 3 - 818 YtX 819 -3.773 E-11 828 + 821 RCL 89 822 X12 823 6,289 E-88 824 + 825 + 826 RCL 89 827 4.757 E-85 828 + 829 + 838 -2.226 5-83 831 + 832 RTH 933 END

BIBLIOGRAFIA

CAPITULO III

- ¹ T. Yanagase, Y. Suginohara and K. Yanagase, "THE PROPERTIES OF SCALES AND METHODS TO PREVENT THEM", Geotermics, Vol. 2, part 2, p. 1619 (1970).
- ² A. Collins, "PRIMARY VARIABLES WHICH CAUSE SOME COMMON SCALES IN SALINE WATER SYSTEMS", Conference on Scale Management in Geotermal Energy Development, San Diego, Ca. Aug. 2-6, (1976).
- ³ E. G. Bohlmann, etal, "SILICA PRECIPITATION AND SCALING IN DYNAMIC GEOTERMAL SYSTEMS", Conference on Scale Management in Geotermal Energy Development, San Diego, Ca. Aug. 2-6, (1976).
- ⁴ R. K. Iler, etal, "THE COLLOID CHEMISTRY OF SILICA AND SILICA-TES", Cornell University Press, Ithaca, New York, p. 161 (1955)

- 5 H. P. Rothbaum, etal, "EFECT OF SILICA POLIMERISATION AND pR ON GEOTERMAL SCALING", Chemistry Division, Departament of Scientific and Industrial Research (1979).
- 6 Collic, M. J., "GEOTERMAL ENERGY: RECENT DEVELOPMENTS", Noves Data Corporation (N. J.), Energy Technology Review No. 32 (1978).
- 7 A. J. Ellis, W. A. Mahon, "CHEMISTRY AND GEOTERMAL SYSTEMS", Academic Press (1977).
- ⁸ F. Cárdenas, Informe Interno de la Oficina de Estudios y Evaluaciones, C. F. E., Septiembre, 18 (1981).
- ⁹ H. C. Helgenson, "GEOLOGIC AND TERMODYNAMIC CHARACTERISTICS OF THE SALTON SEA GEOTHERMAL SYSTEM", Amer. J. Sci., p. 266, 129 (1968).
- ¹⁰ C. H. Gilmour, "NO FOULING NO FOULING", Chemical Eng. Progress Vol. 61, No 7, p. 49 (1965).
- 11 J. Taborek, etal, "FOULING: THE MAJOR UNRESOLVED PROBLEM IN HEAT TRANSFER", Chem. Eng. Progress, Vol. 68, No. 2, p. 59 (1972).
- 12 G. T. Polley, "SP 10: FOULING IN HEAT EXCHANGERS", Heat Transfer and Fluid Flow Service (H.T.F.S.) Handbook, March 1981.
- 13 D. Q. Kern, "HEAT EXCHANGER DESIGN FOR FOULING SERVICE", Chem. Eng. Progress, Vol. 62, No. 7, p. 51 (1966).
- ¹⁴ J. Taborek, etal, "PREDECTIVE METHODS FOR FOULING BEHAVIOR", Chem. Eng. Progress, Vol. 68, No. 7, p. 69 (1972).
- ¹⁵ A. Zanker, "PREDICT FOULING BY MONOGRAPH", Hydrocarbon Processing, March p. 145 (1978).

16 J. G. Knudsen, "FOULING OF HEAT EXCHANGERS: ARE WE SOLVIN THE PROBLEM", Chem. Eng. Progress, February p. 63 (1984)

CAPITULO IV

- ¹ T. F. Provan, "CONDENSATION OF PURE VAPOURS IN THE PRESENCE OF NONCONDENSABLE GASES: A SURVEY TO 1962", N. E. L. Report, No. 114, October (1963).
- ² D. F. Othmer, "THE CONDENSATION OF STEAM", Ind. Eng. Chem., No. 21 p. 576 (1929).
- ³ E. M. Sparrow and S. H. Lin, "CONDENSATION HEAT TRANSFER IN THE PRESENCE OF NONCONDENSABLE GAS", J. Heat Transfer 86C: 430 (1964).
- ⁴ W. J. Minkowycz and E. M. Sparrow, "CONDENSATION HEAT TRAMS-FER IN THE PRESENCE OF NONCONDENSABLES, INTERFACIAL RESISTEN-CE, SUPERHEATING, VARIABLE PROPERTIS AND DIFUSION", Int. J. Heat Mass Transfer, Vol. 9, p. 1125 (1966).
- ⁵ V. M. Borishanskiy, etal, "EFFECT OF UNCONDENSABLE CAS CONTENT ON HEAT TRANSFER IN STEAM CONDENSATION IN A VERTICAL TUBE", Heat Transfer Soviet Research, Vol. 9, No. 2, p. 35 MARCH-APRIL (1977).
- ⁶ A. P. Colburn, "CALCULATION OF CONDENSATION WITH A PORTION OF CONDENSATE LAYER IN TURBULENT MOTION", Ind. Eng. Chem., 25, p. 432 (1934).
- 7 Y. Mori and K. Hijikata, "FREE CONVECTIVE CONDENSATION HEAT TRANSFER WITH NONCONDENSABLE GAS ON A VERTICAL SURFASE", Int. J. Heat Mass Transfer, Vol. 16, p. 2229 (1973).

- ⁸ T. Hayakawa, etal, "CONDENSATION OF STAR VENDER ON VENDER CAL SURFASE", Heat Transfer Japanes SALRear DE, VIA. APRIL-JUNE p. 55 (1975).
- 9 V. E. Denny and V. J. Jusionis, "EFFECTS OF NONCONDENSABLE GAS ON LAMINAR FILM CONDENSATION", J. Heat Mass Transfer, Vol. 15, p. 315 (1972).
- ¹⁰ R. H. Turner and V. E. Denny, "THE EFFECT OF NONCONDENSABLE GAS ON LAMINAR FILM CONDENSATION OF LIQUID METALS", J. Heat Transfer, 95C: 6 (1973),
- ¹¹ W. D. Baasel and J. C. Smith, "A MATEMATICAL SOLUTION FOR THE CONDENSATION OF VAPOURS FROM NONCONDENSING GASES IN LAMINAR FLOW IN VERTICAL CYLINDERS", A.I.Ch.E. JOURNAL, Vol. 9, p. 826 (1963).
- ¹² F. Stern and F. Votta, "CONDENSATION FROM SUPERHEATED GAS VAPOUR MIXTURES", A.I.Ch.E. JOURNAL, Vol. 14, p. 928 (1968).
- 13 L. D. Boyko, "HYDRAULIC RESISTANCE WITH CONDENSATION OF PURE STEAM AND FROM STEAM-GAS MIXTURES IN A HORIZONTAL TUBE", Termal Eng., Vol. 15, No. 1, p. 49 (1968).
- ¹⁴ P. B. Stewart, etal, "CONDENSING HEAT TRANSFER IN STEAM-AIR MIXTURES IN TURBULENT FLOW", Ind. Eng. Chem. Progress, Desing and Develop, Vol. 3, No. 1, p. 48, Jan. (1964).
- ¹⁵ D. Butterworth, "CP5: GAS-PHASE RESISTENCE EFFECTS IN CONDEN-SATION", N.T.F.S. Handbook, December (1979).
- 16 Necati Ozisik, Tranferencia de Calor Ed. McGraw-Hill, México 1980, p. 380.
- ¹⁷ D. Q. Kern, Procesos de Transferencia de Calor Ed. C.E.C.S.A., México 1981, p. 937.

- 18 D. Butterworth, "CM7: NUSSELT/COLBURN METHOD FOR CONDENSATION ON VERTICAL SURFACES WITH NO VAPOUR SHEAR", H.T.F.S. Handbook, Pebruary (1977).
- ¹⁹ D. Butterworth, "CM12: METHOD FOR CONDENSATION OUTSIDE HORI-ZONTAL OR INCLINADE TUBE WITH NO VAPOUR SHEAR", H.T.F.S. Handbook, September (1975).
- ²⁰ R. E. Treybal, Operaciones de Transferencia de Masa Ed. McGraw-Hill, 2^a Edición, México 1981, p. 23.
- 21 R. Perry and C. H. Chilton, CHEMICAL ENGINEER'S HANDBOOK Ed. McGraw-Hill, Fifth Edition, U.S.A., p. 3-222 (1973).
- ²² E. R. Gilliland, Ind. Eng. Chem., 26, p. 516 (1934),
- ²³ E. N. Fuller, etal, "A NEWS METHOD FOR PREDICTION OF BINARY GAS-PHASE DIFUSION COEFICIENTS", Ind. Eng. Chem., 58, p. 19 (1966).
- ²⁴ A. I. Johns, "PM22: DIFUSION COEFICIENT OF GASES", H.T.F.S. Handbook, November (1980).
- ²⁵ T. H. Chilton and A. P. Colburn, "MASS TRANSFER (ABSORTION) COEFICIENTS", Ind. Eng. Chem., 26, p. 1183 (1934).
- 26 W. M. Rohsenow, Handbook of Heat Transfer Ed. McGraw-Hill,
- ²⁷ D. Butterworth, "CM16: COLBURN-HOUGEN HETHOD FOR CONDENSATION IN THE PRESENCE OF INCONDENSABLE GASES", H.T.F.S. Handbook, May (1978).
- 28 D. Butterworth, "CONDENSATION INSIDE TUBES", H.T.F.S. - DESIGN REPORT No. 4-, (1970) AERE-R6 187.

- 29 A. P. Colburn and O. A. Hougen, "DESIGN OF COOLER CONDENSERS FOR MIXTURES OF VAPOURS WITH NONCONDENSING GASES", 1nd. Eng. Chem., Vol. 26, p. 1178-1182 (1934).
- 30 G. B. Wallis, "USE OF THE REYNOLDS FLUX CONCEPT FOR ANALYSIS ONE-DIMENSIONAL, TWO PHASE FLOW", PART 1: DERIVATION AND VERI-FICATION OF BASIC ANALYTICAL TECNIQUE., Int. J. Heat Mass Transfer, Vol. 11, p. 445 (1968).
- 31 E. E. Ludwid, Applied Process Design for Chemical and Petrochemical Plants, Vol. 3, Ed. GULF PUBLISHING COMPANY.
- ³² G. H. P. Bras, "SHORCUT TO COOLER CONDENSER DESIGN", Chem. Eng., Vol. 61, No. 5, p. 190 (1954).
- 33 G. Ackerman, "HEAT TRANSFER AND MOLECULAR MASS TRANSFER IN THE SAME FIELD AT HIGH TEMPERATURES AND LARGE PARTIAL PRESSURE DI-FERENCES", FORSCH. ING. WES. VDI, Forschungsheft, No. 382, p. 1-10 (1937).
- ³⁴ R. C. Lord, etal, "DESIGN OF HEAT EXCHANGERS", Chem. Eng., January 26, p. 96 (1970).
- 35 R. C. Lord, etal, "GUIDE TO TROUBLE-FREE HEAT EXCHANGERS" Chem. Eng., June 1, p. 153 (1970).

ANEXOS

- D. Butterworth and E. P. Cheshire, "APPENDIX A" Heat Transfer and Fluid Flow Service, Design Report No. 11 Harwell and National Engineering Laboratory (AERE-R 8819)
- ² General Electric Co., Heat Transfer and Fluid Flow, May 1982 Section 410.1, p. 26