

UNIVERSIDAD NACIONAL AUTONOMA DE MEXICO

ESCUELA NACIONAL DE ESTUDIOS PROFESIONALES ARAGON

DISEÑO ESTRUCTURAL DE UNA CUPULA GEODESICA.

Tesis Profesional

Que para obtener el Título de INGENIERO CIVIL

presenta JORGE GONZALEZ RAMIREZ

México, D. F.

1984

2 Gem



Universidad Nacional Autónoma de México



UNAM – Dirección General de Bibliotecas Tesis Digitales Restricciones de uso

DERECHOS RESERVADOS © PROHIBIDA SU REPRODUCCIÓN TOTAL O PARCIAL

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

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

INDICE.

I	INTRODUCCION	1
II	CALCULO GEOMETRICO	2
	II.1 Déterminación de las coorde- nadas nodales del icosaedro.	2
	II.2 Subdivisión de los lados del icosaedro	6
	II.3 Subdivisión del triéngulo e <u>s</u> férico	15
	II.3.1 Método de los puntos medios.	15
• •	II.3.2 Método de la intersección de planos	17
	II.3.3 Método de la división de regatas	21
III	SOLICITACIONES	29
	III.1 Cargas por peso propio	29
	III.2 Cargas vivas	29
	III.3 Cargas accidentales	30
IV	ANALISIS ESTRUCTURAL	34
	IV.1 Análisis por peso propio	39
	IV.2 Análisis por carga viva	40
	IV.3 Análisis por viento	41
	IV.4 Deformaciones	53
V. -	DISEÑO ESTRUCTURAL	54
	V.l Inestabilidad	55
	V.2 El mudo	57

VI	RECOMENDACIONES CONSTRUCTIVAS	67
VII	CONCLUSIONES	70
7	BIBLIOGRAFIA	71

•

I.- INTRODUCCION.

La necesidad de tener estructuras de grandes -claros, provoca que a mediados de este siglo, se tenga un gran avance en los estudios acerca de las estructuras espa ciales.

El caso de las cúpulas geodésicas es muy intere sante, ya que siendo una estructura cuyos elementos son ba rras y mudos, su comportamiento se rige de acuerdo a la teo ría general de membranas. Como resultado de este análisis y sus respectivas consideraciones, se obtiene una estructura estética, de gran luz, muy ligera y por ende bastante econó mica, que nos permite tener un abaratamiento en los costos de construcción y enfocar su utilidad a cualquier fin que redunde en beneficio de la colectividad.

Una cúpula geodésica es el resultado de la subd<u>i</u> visión de las caras (triangulos esféricos) de un icosaedro inscrito en una esfera, dando como resultado mallas de una capa.

Así, el motivo de este trabajo es el de propor--cionar un método de diseño para una cúpula geodésica, em--pleando las herramientas que nos proporciona la estática y dimensionando de acuerdo a las normas de diseño del Regla--mento de construcciones para el Distrito Federal.

II .- CALCULO GEOMETRICO.

II.1.- DETERMINACIÓN DE LAS COORDENADAS NODALES DEL ICOSA---BDRO.- Toda estructura requiere primeramente de una ubica-ción de las partes que la integran, para tener un conocimien to adecuado de sus dimensiones, la cual generalmente es ref<u>e</u> rida a ejes cartesianos ortogonales. Los elementos a anali-zar forman en conjunto lo que se ha dado en llamar una malla espacial, de la cual se determinarán las coordenadas de sus puntos nodales, así como la longitud de las barras que unen estos puntos.

Para hacer más general el caso, se obtendrán los vértices de una malla triangulada, considerandola inscrita en una effera de radio unitario, para dejar las expresiones matemáticas, abiertas a cualesquier valor del radio del a -rea que se desee cubrir.

La esfera se dividirá en veinte partes, que recibirán el nombre de triángulos esféricos, los cuales, agrupados dan origen a un icosaedro. Para formar la malla se efectuara una segunda división de los triángulos esféricos, so-bre sus lados y en frecuencias (nombre que recibe esta división) de 2, 4, 8,16, etc. partes iguales.

Partiendo de la consideración que:

Area de una esfera = $4\pi R^2$

donde R = radio de la esfera y de acuerdo a la trigonometría esférica.

Area de un triangulo esférico = $\frac{97 \text{ K}^{2} \text{ E}}{180^{\circ}}$ définiendo E = exceso esférico (valor del angulo en que la suma de los ángulos interiores de un triángulo esférico exce

cede a 180°)

igualando ambas ecuaciones

$$\frac{\pi R^2 E}{180^\circ} = \frac{4\pi R^2}{20}$$

E = 36

y resolviendo, se obtiene

Los triangulos esféricos que se apoyan en los vértices del icosaedro inscrito, resultan ser equiláteros: 11amando A, B, C, a los ángulos y a, b, c, a los lados del --triangulo, con las caracteristicas de que el ángulo A es o-puesto al lado a, el ángulo B al lado b y el C al c como se muestra en la fig., se tiene que:



 $E = A + B + C - 180^{\circ}$ $E = 36^{\circ} \text{ como}$ A = B = CLa expresión se puede escribir: $3A - 180^{\circ} = 36^{\circ}$ luego entonces $A = 72^{\circ}$

y por ende $A = B = C = 72^{\circ}$

Una vez determinados los ángulos, nos falta cono-cer el valor de los lados; con base en los principios de tri gonometría esférica y tratando al triángulo equilátero como isósceles, las reglas de Neper y el conocimiento de los tres ángulos, nos permite determinar el valor de los tres lados mediante las expresiones:

Tan M = $\frac{\cos(S-A)\cos(S-B)\cos(S-C)}{-\cos S}$

$$S = \frac{1}{2} (A + B + C)$$

$$\cot \frac{1}{2}a = \frac{Tan M}{\cos (S - A)}$$

substituyendo el valor de los ángulos

$$S = \frac{1}{2} \left(\frac{72^{\circ} + 72^{\circ} + 72^{\circ}}{-\cos (108^{\circ} - 72^{\circ})^{3}} \right) = 108^{\circ}$$

Tan M = $\sqrt{\frac{\cos (108^{\circ} - 72^{\circ})^{3}}{-\cos 108^{\circ}}}$
= 1.309017
 $\cot \frac{1}{2} a = \frac{1.309017}{\cos (108^{\circ} - 72^{\circ})} = 1.618034$

finelmente

 $a = b = c = 63.434949^{\circ}$

Las ecuaciones para localizar un punto en el espacio, teniendo como origen el punto de coordenades (0,0,0) son :



Y = R cos e m = R sen e pero X = m cos « substituyendo el valor de m X = R sen e cos «

y de manera similar.

 $\mathbf{Z} = \mathbf{R} \operatorname{sen} \mathbf{e} \operatorname{sen} \boldsymbol{\alpha}$

Observando las figuras de las proyecciones del icosaedro, el punto l esta situado al igual que el 12 sobre los polos de la esfera y los puntos restantes en un plano que se encuentra a 63.434949° de los polos hacia el ecuador y sobre planos meridianos cuyo ángulo de separación es de -72° en los hemisferios superior e inferior de la esfera. En la tabla siguiente se muestran los valores -





Figuras en los planos X-Z y Y-Z que nos muestran la localización de los 12 vértices del icosaedro, y las triangulacio nes formadas entre ellos. de las coordenadas de los 12 puntos.

			X	Y	Z
punto	0 .	or.	(Rsenocosø)	(Rcose)	(Rsenøsen«)
í 1	0 °	00	0	R	0
2	63.434949°	72 °	0.2764R	0.4472R	0.8507R
3	63 .4 34949°	144°	-0.7236R	0.4472R	0.5257R
4	63.434949°	2 16 °	-0.7236R	0.4472R	-0.5257R
5	63•434949°	288°	0.2764R	0.4472R	-0.8507R
6	63.434949°	360°	0.8944R	0.4472R	0
- 7	-63.434949°	36	0.7236R	-0.4472R	0.5257R
8	-63.434949°	108°	-0.2764R	-0.4472R	0.8507R
9	-63.434949°	180°	-0.8944R	-0.4472R	0
10	-63.434949°	252°	-0.2764R	-0.4472R	-0.8507R
11	-63.434949°	3249	-0•7236R	-0.4472R	-0.5257R
12	180°	00	0	-R	0

Entre el punto 2 y el 7 existe un defasamiento de 36° lo que justifica que los puntos 8, 9, 10, 11, tengan el mismo defasamiento respecto a los nudos superiores.

El siguiente paso es la determinación de las com denadas para la subdivisión del lado en 2, 4, 8 o n partes II.2.- SUBDIVISION DE LOS LADOS DEL ICOSAEDRO.

La división se efectuará, encontrando las coordenadas del punto medio de un segmento de círculo máximo que pa sa por dos puntos conocidos, secuenciando este proceso pare cada par de puntos que estén localizados sobre el círculo mám ximo que conformen los lados del icosaedro.

A continuación se obtienen las expresiones que --permitirán encontrar las coordenadas de estos puntos, llamese AL al punto conocido que tiene las coordenadas

 $X = R a_1$, $Y = R b_1$, $Z = R c_1$ y A2 al otro punto conocido y de coordenadas $X = R a_2$, $Y = R b_2$, $Z = R c_2$

de la ecuación de la esfera;

$$X^2 + Y^2 + Z^2 = R^2$$

por otro lado, apoyandonos en las coordenadas para el punto medio de cualquier segmento.

$$\bar{\mathbf{x}} = \frac{\mathbf{x}_1 + \mathbf{x}_2}{2}$$
; $\bar{\mathbf{y}} = \frac{\mathbf{y}_1 + \mathbf{y}_2}{2}$; $\bar{\mathbf{z}} = \frac{\mathbf{z}_1 + \mathbf{z}_2}{2}$

Estes coordenadas, nos serviran como números direct<u>e</u> res de un radio R_1 que une el centro de coordenadas y el -punto medio del segmento de recta, y que ademas sera proye<u>c</u> tado en la superficie esférica; de tal manera que la ecuación de la esfera se podra escribir como:

$$\frac{X^{2} + Y^{2} + Z^{2}}{R^{2}} = \frac{\left(\frac{Ra_{1} + Ra_{2}}{2}\right)^{2} + \left(\frac{Rb_{1} + Rb_{1}}{2}\right)^{2} + \left(\frac{Rc_{1} + Rc_{2}}{2}\right)^{2}}{\left(\frac{Ra_{1} + Ra_{2}}{2}\right)^{2} + \left(\frac{Rb_{1} + Rb_{2}}{2}\right)^{2} + \left(\frac{Rc_{1} + Rc_{2}}{2}\right)^{2}}$$

eliminando R/2 la expresión queda:

$$\frac{x^{2} + y^{2} + z^{2}}{r^{2}} = \frac{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}$$

$$x^{2} + y^{2} + z^{2} = \frac{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}} r^{2}$$

que se puede escribir:

$$X^{2} + Y^{2} + z^{2} = \frac{R^{2} (a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}} + \left(\frac{(a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2}}\right) \left(\frac{R^{2} (b_{1} + b_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}\right) + \frac{R^{2} (a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}$$

$$\frac{(a_{1}+a_{2})^{2}}{(a_{1}+a_{2})^{2}} \left(\frac{R^{2}(c_{1}+c_{2})^{2}}{(a_{1}+a_{2})^{2}+(b_{1}+b_{2})^{2}+(c_{1}+c_{2})^{2}} \right)$$

igualando términos

$$x^{2} = \frac{R^{2} (a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}$$

$$y^{2} = \left(\frac{(b_{1} + b_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2}}\right) \left(\frac{R^{2} (a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (a_{1} + c_{2})^{2}}\right)$$

$$z^{2} = \left(\frac{(c_{1} + c_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2}}\right) \left(\frac{R^{2} (a_{1} + a_{2})^{2}}{(a_{1} + a_{2})^{2} + (b_{1} + b_{2})^{2} + (c_{1} + c_{2})^{2}}\right)$$

finalmente

$$X = \frac{R}{\sqrt{1 + \frac{(b_1 + b_2)^2 + (c_1 + c_2)^2}{(a_1 + a_2)^2}}}$$

$$Y = \frac{R}{\sqrt{1 + \frac{(b_1 + b_2)^2 + (c_1 + c_2)^2}{(a_1 + a_2)^2}}} \frac{\frac{b_1 + b_2}{a_1 + a_2} = X \left(\frac{b_1 + b_2}{a_1 + a_2}\right)$$

$$Z = \frac{R}{\sqrt{1 + \frac{(b_1 + b_2)^2 + (c_1 + c_2)^2}{(a_1 + a_2)^2}}} \frac{\frac{c_1 + c_2}{a_1 + a_2} = X \left(\frac{c_1 + c_2}{a_1 - a_2}\right)$$

mediante estas expresiones, se podrán colcular las coordenadas de todos los puntos de división de los lados del triángulo esférico, que servirán de apoyo para efectuar la división interna de la superficie triangular. La frecuen-

cia adoptada para nuestro caso es de 8, que a su vez con -tiene a las frecuencias de 2 y de 4, si se requiere dividir en 16 o más partes, solo restará aplicar correctamente las expresiones matemáticas citadas.

A continuación se anotan las coordenadas de los puntos resultantes de la frecuencia de 8, tomando como base los doce puntos del icosaedro.

		No. de	Nodo	х	Y	Z	
Nodos	principales	l		0.0000	1.0000	0.0000	
· ·		2		0.2764	0.4472	0.8507	
e D		3		-0.7236	0.4472	0.5257	
		. 4		-0.7236	0.4472	-0.5257	,
		5		0.2764	0.4472	-0.8507	
		6		0.8944	0.4472	0.0000	
		7		0.7236	-0.4472	0.5257	
•		. 8		-0.2764	-0.4472	0.8507	
• .		9		-0.8944	-0.4472	0.0000	
• · ·		10		-0.2764	-0.4472	0.8507	
2		11		0.7236	-0.4472	0.5257	
		12		0.0000	-1.0000	0.0000	
entre	nodos 1 y 2	13		0.1625	0.8506	0.5000	
÷		14		0.0845	0.9619	0.2600	
		15		0.0427	0.9904	0.1314	
		16		0.1247	0.9 1 51	0.3837	
		17		0.2281	0.6745	0.7021	
	والمتحر والمتكرون والمتحر والم	18		0.1972	0.77 66	0.6069	
·		19		0.2547	0.5725	0.7839	
entre	nodos 1 y 3	20		-0.4253	0.8506	0.3090	
		21		-0.2211	0.9619	0.1606	
	and the second	22		-0.1116	0.9904	0.0811	
		23		-0.3263	0.9150	0.2371	
		24		-0.5972	0.6745	0.4339	
		25		-0.5162	0.7766	0.3750	
		26		€0 ,6658	0.5725	0.4844	
entre	nodos 1 y 4	27		-0.4253	0.8505	-0.3090	
		28		-0.2211	0.9619	-0.1606	
	and the second	29	e na s	-0.1116	0.9904	-0.0811	
		30	1	-0.3263	0.9151	-0.2371	
	a san waare	31	di an an	-0.5972	0.6745	-0.4339	
		32	2 e	-0.5162	0.7766	-0.3750	
	•	33		-0.6668	0.5725	-0.4844	

entre	nodos	1	y	5	34	0.1625	0.8506	-0.5000
					35	0.0845	0.9619	-0.2600
			2.4		36	0.0427	0.9904	-0.1314
	an Geographic and the state				37	0.1247	0.9151	-0.3837
					38	0.2281	0.6745	-0.7021
		an an Chuirte			39	0.1972	0.7766	-0.6069
					40	0.2547	0.5725	-0.7839
entre	nodos	1.	У	6	41	0.5257	0.8506	0.0000
			Ť.		42	0.2733	0.9619	0.0000
					43	0.1380	0.9904	0.0000
					44	0.4034	0,9151	0.0000
					45	0.7382	0.6745	0.0000
					46	0.6381	0-7766	0.0000
					47	0.8242	0.5725	0.0000
entre	nodos	2	v	3	48	-0.2629	0 5257	0.8090
		-	5	2	49	0.0070	0.5056	0.8606
					50	0.1432	0.4809	0.8647
					51	-0.1293	0 5205	0.8436
					52	-0.5128	0 5057	0.6938
					53	-0.3916	0 5207	0.7587
	1.1				54	-0.6242	0.4810	0.6156
entre	pofog	٦	77	Δ	55 .	-0.8507	A 5257	0.0000
011010	10405	2	3	чт	56	-0.8183	0.5056	0.2732
					57	-0.7784	0.4809	0.4033
					58	-0.8425	0.5205	0.1379
					59	-0-8183	0.5057	-0.2732
					60	-0.8425	0.5207	-0-1379
					61	-0.7784	0.4810	-0.4033
entre	nodos	5	17	6	62	0.6882	0 5257	-0.5000
C11.03 C	110403	٢.	3	•	63	055034	0.5056	-0.7021
					64	0.3026	0.0000	-0-7839
					65	0.6005	0.4009	-0.6068
					66	0.8226	0.5205	-0.2599
					67	0.7627	0.5007	-0.3836
		<u>.</u>	14	ما میرد این ولی ولی ولی ولی ولی ولی	68	0.8668	0.5207	-0.1372
			-	5	60	-0.2620	0.4010	-0.8092
enere	110008	4.	· y	2	70	-0.5127	0.5257	-0.6038.
					77	-0.6247	0.1000	-0.6157
					72	-0.2016	0.4009	-0 7587
					77	-0.3919	0.5205	-0.8627
					15	0.0010	0.5057	-0.8420
					(4 75	-0.1472	0.5207	-0.0439
		~		<u>`</u>	17	0.1431	0.4810	-0.0044
entre	nodos	6	у	2	76	0.6882	0.5257	0.5000

1.0

. 10

	77 0.8226	0.5057	0.2599	
	78 0.8668	0 4011	0 1212	
			0.1010	
	19 0.1021	0.5207	0.3836	
	30 0.5014	0.5057	0.7021	
	0.6005	0.5207	0.6068	
	0 1026	0.007	0 7930	
		0.4810	0.7039	
entre nodos 2 y 7	33 0.5878	0.0000	0.8090	
	34 0.4492	0.2324	0.8627	
,	0.3663	0 2427	0.8649	
	0 5025	0.3431	0 9410	
		0.1173	0.0439	
	37 0.6817	-0:2325	0.6938	
1	38 0.6409	-0.1174	0.7586	
L .	Ro 0.7094	0 2427	0.6156	
i antro madan 6 m 7		-0.3431	0.0100	
entre nodos o y /	JO , 0.9511	C000.0	0.3090	
	91 0.8705	~ 0.2324	0.4339	
	0.8047	± 0.3431	0.4844	
	0.0196	-0.1177	0 3750	
		-U.IL/S	0.3750	
· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	34 0.9593	0.2325	0.1000	
1	95 0.9644	0.1174	0.2371	
	0.9358	0.3431	0.0811	
entre rodog 8 v 2	0.0000	0,0000.*	1 0000	
		0.0000	1.0000	
	-0.1437	•0.2324	0.9019	
. + « <u>.</u> .	99 -0. 2121	-0.3431	0.9151	
10	0 -0.0725	-0.1173	0.9904	
1	ar 0.1437	0.2325	0.9519	
	0.0725	0.7374	0.0004	
		0.LL/4	0.0153	
10	0.2121	0.3431	0.9191	
entre nodos 8 v 3 10)4 -0.5878	0.0000	0.8090	
י בבייה בייני	-0.6817	0.2324	0.6938	
10	-0.7094	0,2427	0.6155	
<u> </u>	0 6400	0.3431	0.7596	
10	-0.0409	0.1173	0.1900	
10)8 -0.4492	-0.2325	0.8627	
1(-0. 5235	-0.1174	0.8439	
٦.	-0.3663	-0 3431	0.8649	
entre nodog Q V 3 1	-0.9511	-0.0000	0-3090	
		0.0000	0 3606	
· 1.	12 -0.9993	#0 .2324	0.1000	
1	13 -0.9358	-0.3431	0.0811	
1	14 -0.9644	-0.1173	0.2371	
·	-0.8705	0.2325	0.4339	
	-0 0106	0.1174	0 3750	
		0.11/4	0.4944	
$\mathbf{L}_{\mathbf{r}}$	-0.0047	-0.3431	0.4044	
•				
		1		
		a standard and a standard and a standard a s A standard a		
the second s				
	11			

. 1

entre	nodos	9 y 4	118	-0.9511	0.0000	-0.3090
	•	-	119	-0.9593	-0 2324	-0.1606
			120	-0.9358	-0-2427	-0.0811
			121	-0.9644	-0.3431	-0.2371
			122	-0.8705	-0.11/3	-0.4339
			123	-0.9196	0.1173	-0.3750
			124	-0.8047	0.3431	-0.4844
entre	nodos	10 y	4 125	-0.5878	0.0000	-0.8090
			126	-0.6817	0.2325	-0.6938
			127	-0.7094	0.3431	-0.6156
			128	-0.6409	0.1174	-0.7586
			129	-0.4492	-0.2324	-0.8627
			130	-0.5235	-0.1173	-0.8439
			131	-0.3563	-0.3431	-0.8649
entre	nodos	10 y	5 132	0.0000	0.0000	-1.0000
			133	-0.1437	-0.2324	-0.9619
			134	-0.2121	-0.3431	-0.9151
			135	-0.0725	-0.1173	-0.9904
			136	0.1437	0.2324	-0.9619
		ېر دو متعمیل او د او. د او د د	137	0.0725	0.1173	-0.9904
			138	0.2121	0.3431	-0.9151
entre	nodos	11 y	5 139	0.5878	0.0000	-0.8090
			140	0.6817	-0.2325	-0.6938
			141	0.7094	-0.3431	-0.6156
			142	0.6409	-0.1174	-0.7586
			143	0.4492	0.2325	-0.8627
			144	0.5235	0.1173	-0.8439
	1		145	0.3663	0.3431	-0.8649
entre	nodos	11 y	5 146	0.9511	0.0000	-0.3090
			147	0.9593	0.2324	-0.1606
			148	019358	0.3431	-0.0811
			149	0.9644	0.1173	-0.2371
			150	0.8705	-0.2324	-0.4339
			121	0.9196	-0.1173	-0.3750
		0 7	152	0.8047	-0.3431	-0.4547
entre	nodos	оуг	123	0.2629	-0.5257	0.8090
			194	0.5128	-0.5057	0.6930
			154	0.6242	-0.4010	0.7597
			157	0.3916		0.8627
			159	-0.0070	-0.0007	0.8420
	1 - F		150	-0.1292	-0. 5207	0.0439
		e den trans	109	-U.143L	-0.4010	0.0049

. 12

entre nodos 8 y 9	160	-0.6882	-0.52 57	0.5000
	161	-0.5014	–0 .5057	0.7021
	162	-0.3926	-0.4810	0.7839
	163	-0.6005	-0.5207	0.6068
. •	164	-0.8225	-0.5057	0.2599
	165	-0.7627	-0.5207	0.3836
	166	-0.8668	-0.4811	0.1312
entre nodos 9 y 10	167	-0.6882	-0.5257	-0.5000
	168	-0.8226	-0.5057	-0.2599
	169	-0.8668	-0.4811	-0.1312
	170	-0.7627	-0.5207	-0.3836
	171	-0.5014	-0.5057	-0.7021
	172	-0.3926	-0.4810	-0.7839
	173	-0.6005	-0.5207	-0.6068
entre nodos 10 y 11	174	0.2629	-0.5257	-0.8090
	175	0.5128	-0.5057	-0.6938
	176	0.6242	-0.4811	-0.6156
	177	0.3916	-0.5207	-0.7587
	178	-0.0070	-0.5057	-0.8627
	179	-0.1292	-0.5207	-0.8439
	180	-0.1431	-0.4810	-0.8649
entre nodos 11 y 7	181	0.8507	-0.5257	0.0000
	182	0.8183	-0.5057	-0.2732
	183	0.7784	-0.4811	-0.4033
	184	0.8425	-0.5207	-0.1379
	185	0.8183	-0.5057	0.2732
	186	0.8425	-0.5207	0.1.379
	187	0.7784	-0.4811	-0.4033
entre nodos 7 y 12	188	0.4253	-0.8506	0.3090
	189	0.2211	-0.9619	0.1606
	190	0.1116	-0.9904	0.0811
	191	0.3236	-0.9151	0.2371
	192	0.5972	-0.6745	0.4339
	193	0.5162	-0.7766	0.3750
	194	0.6668	-0.5725	0.4844
entre nodos 8 y 12	195	-0.1625	-0.8506	0.5000
	196	-0.0845	-0.9619	0.2600
	197	-0.0427	-0.9904	0.1314
	198	-0.1247	-0.9151	0.3837
	199	-0.2281	-0.6745	0.7021
	200	-0.1972	-0.7765	0.6069
	201	-0.2547	-0.5725	0.7839

entre nodos 9 y 12	20 2	-0.5257	-0.8506	0.000
	203	-0.2733	-0.9619	0.0000
	204	-0.1380	-0.9904	0.0000
	205	-0.4034	-0.9151	0.0000
	206	-0.7382	-0.6745	0.0000
	207	-0.6381	-0.7766	0.0000
	208	-0.8242	-0.5725	0.0000
entre nodos 10 y 12	209	-0.1625	-0.8506	-0.5000
	210	-0.0845	-0.9619	-0.2600
	211	-0.0427	-0.9904	-0.1314
	212	-0.1247	-0.9151	-0.3837
	213	-0.2281	-0.6745	-0.7021
الحالي المحالي المحالي. الحكوم المحالي	214	-0.1972	-0.7766	-0.6069
	215	-0.2547	-0.5725	-0.7839
entre nodos 11 y 12	215	0.4253	-0.8506	-0.3090
	217	0.2211	-0.9619	-0.1606
	218	0.1116	-0.9904	-0.0311
	219	0.3263	-0.9150	-0.2371
	220	0.5972	-0.6745	-0.4339
	221	0.51.62	-0.7766	-0.3750
	222	0.6568	-0.5725	-0.4844

Observese que, los 222 puntos mantienen una simetría. El ordenamiento de los nodos conserva el requisito de las formulas entes citadas de tener dos puntos extremos, pa ra ir determinando los correspondientes puntos medios, de ahí que se antepone como referencia, los nudos entre los cua les están comprendidos los puntos calculados.

Con estos puntos podemos trazar cualquier cara del icoseedro como triéngulo esférico y proceder a calcular los puntos intermedios del mismo y así formar mallas de una sola capa. De igual manera todas estas caras tendrán caract<u>e</u> rísticas similares, por lo cual, solo bastará determinar la geometría de una y mediente una simple rotación de ejes las características de les 19 restantes.

II.3.- SUBDIVISION DEL TRIANGULO ESFERICO.

Existen diferentes formas de calcular la trian-gulación interna, a continuación se mencionan algunos de estos métodos.

II.3.1.- Método de los puntos medios.- con las expresiones anteriormente encontradas se puede seguir la subdivisión, to mando ahora como puntos extremos del arco de circunferencia máxima, los puntos ya encontrados; por ejemplo, se tiene el triángulo esférico 1-4-3 que contiene los puntos 20 a 26 en el lado 1-3, 27-33 en el 10do 1-4 y 55-61 en el 3-4; ahora -



subdivisiones deseadas, siguiendo la secuencia esquem matica mostrada.

Para la frecuencia que esta mos trabajando, se trianguà la finalmente usando los -siete puntos calculados para cada lado del triángulo esférico 1-3-4 y los corres se toman los arcos formados por los puntos 20-27 y 55 como se muestra en la fig. de manera tal que el triangulo queda dividido en 4 -partes, que pueden seguir subdividiendose mediante el cálculo de los puntos medios de los nuevos arcos y a-

si succeivamente hasta las



pondientes puntos medios de los nuevos arcos.



II.3.2.- Método de la intersección de planos. Este método tiene sus fundementos en el álgebra vectorial del plano y consisteen; lo siguiente: conocidos 3 puntos (condición necesaria y suficiente para la determinación de un plano), -encontrar las ecuaciones de dos planos y determinar los números directores de la recta que los intersecta, que en -nuestro caso no es otra más que el radio R, para despues igualar sus cosenos directores con las correspondientes coor denadas y encontrar las expresiones que nos ayudarán a efec tuar esta subdivisión.

Sea un plano de ecuación vectorial

 $(\vec{p} - \vec{p}_0) * (\vec{p}_1 - \vec{p}_0) X (\vec{p}_2 - \vec{p}_0) = 0$ donde \overline{p}_0 , \overline{p}_1 , y \overline{p}_2 son los vectores de posición de los ** tres puntos conocidos, de manera tal que el plano 1 tiene por puntos

 $\bar{p}_0 = (0,0,0)$; $\bar{p}_1 = (u_1,v_1,w_1)$ y $\bar{p} = (u_2,v_2,w_2)$ $\overline{p} - \overline{p}_0 = (X, Y, Z) - (0, 0, 0) = (X, Y, Z)$ $\vec{p}_1 - \vec{p}_0 = (u_1, v_1, w_1) - (0, 0, 0) = (u_1, v_1, w_1)$ $\bar{\mathbf{p}}_2 - \bar{\mathbf{p}}_0 = (\mathbf{u}_2, \mathbf{v}_2, \mathbf{w}_2) - (0, 0, 0) = (\mathbf{u}_2, \mathbf{v}_2, \mathbf{w}_2)$ efectuando el producto punto y el producto cruz $(\overline{p} - \overline{p}_0) \bullet (\overline{p}_1 - \overline{p}_0) \times (\overline{p}_2 - \overline{p}_0) = \begin{vmatrix} x & y & z \\ u_1 & v_1 & w_1 \\ u_2 & v_2 & w_2 \end{vmatrix} =$ $= (\mathbf{v}_1 \mathbf{w}_2 - \mathbf{v}_2 \mathbf{w}_1) \mathbf{X} + (\mathbf{u}_2 \mathbf{w}_1 - \mathbf{u}_1 \mathbf{w}_2) \mathbf{Y} + (\mathbf{u}_1 \mathbf{v}_2 - \mathbf{u}_2 \mathbf{v}_1) \mathbf{Z} = 0$ que es la ecuación vectorial del plano 1. De manera similar para el plano 2, de puntos,

.;

$$\bar{p}_0 = (0,0,0)$$
; $\bar{p}_1 = (r_1, s_1, t_1)$; $\bar{p}_2 = (r_2, s_2, t_2)$

la ecuación será:

 $(s_1t_2 - s_2t_1)X + (r_2t_1 - r_1t_2)Y + (r_1s_2 - r_2s_1)Z = 0$ para encontrar la recta de intersección de estos dos planos solo resta efectuar el producto cruz de las normales a es-tos planos, ya que la recta de intersección será perpendic<u>u</u> lar a la normal N1 del plano 1 y a la normal N2 del plano 2 pues pertenece a ambos. Esta consideración se ilustra en -las figuras siguientes.



por lo tanto los números directores de la recta N seran:

$$N = N1 \times N2 = \begin{cases} i & j & k \\ (v_1 w_2 - v_2 w_1) & (u_2 w_1 - u_1 w_2) & (u_1 v_2 - u_2 v_1) \\ (s_1 t_2 - s_2 t_1) & (r_2 t_1 - r_1 t_2) & (r_1 s_2 - r_2 s_1) \end{cases}$$

desarrollando:

$$(u_2 w_1 - u_1 w_2) (r_1 s_2 - r_2 s_1) - (u_1 v_2 - u_2 v_1) (r_2 t_1 - r_1 t_2) i + (s_1 t_2 - s_2 t_1) (u_1 v_2 - u_2 v_1) - (v_1 w_2 - v_2 w_1) (r_1 s_2 - r_2 s_1) j + (v_1 w_2 - v_2 w_1) (r_2 t_1 - r_1 t_2) - (s_1 t_2 - s_2 t_1) (u_2 w_1 - u_1 w_2) k$$

Estos coeficientes son los números directores de la recta normal a ambos planos, si denominamos a , b y c a los coeficientes de i, j y k respectivamente, llegamos a las expresiones N = ai + bj + ck de cosenos directores $\cos \phi = - a - i \cos \phi = - b + i \cos \phi = - c - c$

$$\int \frac{a}{a^2 + b^2 + c^2}; \quad \cos \beta = \frac{b}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}}; \quad \cos \beta = \frac{b}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}}; \quad \cos \beta = \sqrt{a^2 + b^2 + c^2}$$

siendo α el án₍ulo que forma el radio R con el eje X, β el de R con el eje Y y β el de R con el eje z. Se tiene

$$\cos \phi = \frac{X}{R}$$
; $\cos \beta = \frac{Y}{R}$; $\cos \phi^{k} = \frac{Z}{R}$

igualando las expresiones anteriores:

$$\frac{X}{R} = \frac{a}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}} \quad \text{despejando} \quad X = \frac{R a}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}}$$

dividiendo entre a

$$X = \frac{\frac{R a}{a}}{\sqrt{\frac{a^2 + b^2 + c^2}{a}}} y \text{ por tento } X = \frac{R}{\sqrt{1 + \frac{b^2}{a^2 + \frac{c^2}{a^2}}}}$$

por otra parte :

$$\frac{Y}{R} = \frac{b}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}} despejando Y = \frac{R b}{\sqrt{a^2 + b^2 + c^2}}$$

dividiendo entre a

$$Y = \frac{\frac{R b}{a}}{\sqrt{1 + \frac{b^2}{a^2} + \frac{c^2}{a^2}}} = \frac{ecuación}{que se puede expresar como}$$

$$V = X \left(\frac{b}{a}\right)$$

efectuando un analisis similar, se obtiene la ecuación para

$$\mathbf{Z} = \mathbf{X} \left(\frac{\mathbf{c}}{\mathbf{a}}\right)$$

adoptando la nomenclatura.

,

$$\frac{b}{a} = L$$
 y $\frac{c}{a} = P$

las ecuaciones se pueden expresar como:

$$X = \frac{1}{\sqrt{1 + L^2 + P^2}}$$
$$Y = X L$$
$$Z = X P$$

estas formulas nos dan los siguientes valores de coordenadas para los 21 puntos anteriormente calculados.

NODO	x	Y	Z
1.	-0.4870	0.8734	0.0000
21	-0.6887	0.7095	-0.1494
3"	-0.6887	0.7095	0.1494
4"	-0.2394	0.9709	0.0000
51	-0.3606	0.9293	-0.0803
6•	-0.3606	0.9293	0.0803
7'	-0.4716	0.8677	-0.1575
8•	-0.4716	0.8677	0.1575
9'	-0.5701	0.7888	-0.2296
10'	-0. 5969	0.7986	-0.0772
11'	-0.5969	0.7986	0.0772
12'	-0.5701	0.7888	0.2296
13'	-0.6528	0.6983	-0.2938
14'	-0.7004	0.7137	0.0000
15'	-0.6528	0.6983	0.2938
16'	-0.7241	0.5923	-0.3534
17'	-0.7614	0.6119	-0.2141
18'	-0.7815	0.6198	-0.0721
19'	-0.7815	0.6198	0.0721
20	-0.7614	0.6119	0.2141
21'	-0.7241	0.5923	0.3534

II.3.3.- Método de la división de rectas.- Este método parte del conocimiento de dos puntos, que obviamente pueden ser los vértices de cualquier triangulo esférico del icosaedro. Auxiliandomos de las ecuaciones paramétricas de la recta -que une a estos dos puntos, se procede a dividirla en tan-tas partes iguales se requiera.

 $X - X_0 = t a$; $Y - Y_0 = tb$; $Z - Z_0 = tc$ En estas ecuaciones a, b y c son los números directores de la recta de unión de los dos puntos p_1 y p_2 de coordenadas

p ₁ (u_1, v_1, w_1); $p_2(u_2, v_2, w_2)$
a	$= \frac{u_2 - u_1}{\left(u_2 - u_1 \right)^2 + \left(v_2 - v_1 \right)^2 + \left(w_2 - v_1 \right)^2}$
. b	$= \frac{\mathbf{v}_2 - \mathbf{v}_1}{\left(\mathbf{u}_2 - \mathbf{u}_1\right)^2 + \left(\mathbf{v}_2 - \mathbf{v}_1\right)^2 + \left(\mathbf{w}_2 - \mathbf{w}_1\right)^2}$
c	$= \frac{w_2 - w_1}{\sqrt{(u_2 - u_1)^2 + (v_2 - v_1)^2 + (w_2 - w_1)^2}}$

t es el valor paramétrico que nos permitira conocer cualquier punto p sobre la recta₉y (X_0 , Y_0 , Z_0) son coordenadas de un punto conocido de la recta.

Con estas expresiones, tendremos los velores de los puntos deseados y que se encuentran localizados en un --plano triangular; para encontrar las proyecciones de estos puntos sobre la superficie esférica, solo resta multiplicarlos por la magnitud existente entre el radio de la esfera y la distancia entre el punto y el origen, o sea :

$$K = \frac{R}{\sqrt{X^2 + Y^2 + z^2}}$$

y así tener.

donde n 🛃 1

 $\mathbf{X} = K (ta + X_0)$; $Y = K (tb + Y_0)$: $Z = K (tc + Z_0)$ para que el valor del nuevo punto este contenido en la recta del plano triangular, es necesario que t no sea mayor que la distancia entre los dos puntos conocidos, por lo cual

$$\mathbf{t} = n \cdot \sqrt{(u_2 - u_1)^2 + (v_2 - v_1)^2 + (w_2 - w_1)^2}$$

substituyendo el valor del parametro en las ecuaciones del punto sobre el plano, y el valor de a tambien,

$$\mathbf{X} = \mathbf{ta} + \mathbf{X}_{0} = \left(n \sqrt{\left(u_{2} - u_{1} \right)^{2} + \left(v_{2} - v_{1} \right)^{2} + \left(w_{2} - w_{1} \right)^{2}} \right) \bullet$$

$$\left(\sqrt{\left(u_{2} - u_{1} \right)^{2} + \left(v_{2} - v_{1} \right)^{2} + \left(w_{2} - w_{1} \right)^{2}} \right) +$$

$$\mathbf{X} = n \left(u_{2} + u_{1} \right) + u_{1}$$

de manera aneloga;

$$Y = n (v_2 + v_1) + v_1$$

$$Z = n (w_2 - w_1) + w_1$$

que proyectados a la esfera quedarían de la forma:

$$X = K (ta + X_0) = \sqrt{\frac{R \cdot (n (u_2 - u_1) + u_1)}{(n(u_2 - u_1) + u_1)^2 + (n(v_2 - v_1) + v_1)^2 + (n(w_2 - w_1) + w_1)^2}} + (n(w_2 - w_1) + w_1)^2$$

dividiendo entre $n(u_2 - u_1) + u_1$ el miembro de la derecha

$$\mathbf{X} = \mathbf{R} \cdot \frac{1}{\left(\frac{n (\mathbf{w}_{2} - \mathbf{w}_{1}) + \mathbf{w}_{1}}{n (\mathbf{u}_{2} - \mathbf{u}_{1}) + \mathbf{u}_{1}} \right)^{2}} + \left(\frac{n (\mathbf{w}_{2} - \mathbf{w}_{1}) + \mathbf{w}_{1}}{n (\mathbf{u}_{2} - \mathbf{u}_{1}) + \mathbf{u}_{1}} \right)^{2}$$

siguiendo el mismo proceso pera Y y Z se tendra.

$$Y = X \bullet \frac{n (v_2 - v_1) + v_1}{n (u_2 - u_1) + u_1}$$
$$Z = X \bullet \frac{n (w_2 - w_1) + w_1}{n (u_2 - u_1) + u_1}$$

Al calcular los valores de las coordenadas de los no dos por este método, estos se numeraron atendiendo al plano triangular mostrado y solo se calcularon los puntos de un so lo lado por sus caracteristicas de simetría.



NODO	X (* 1965)	Y	3
1•	-0.0965	0.9929	-0.0701
2	-0.2032	0.9679	-0.1477
3*	-0.3152	0.9210	-0.2291
4 •	-0.4253	0.8507	-0.3090
5"	-0.5254	0.7604	-0.3817
6*	-0.6096	0.6575	-0.4428
7*	-0.6753	0.5506	-2.4906
8°	-0.7718	0.4770	-0.4205
9 °	-0.8127	0.5023	-0.2953
10'	-0.8407	0.5195	-0.1527
11"	-0.8507	0.5257	-0.0000
12"	-0.2055	0.9787	-0.0000
13'	-0.3228	0.9431	-0.0798
14 °	-0.4417	0.8827	-0.1605
15	-0.4475	0.8943	-0.0000
16	-0.5520	0.7984	-0.2406
17*	-0.5667	0.8198	-0.0823
18"	-0.6458	0.6965	-0.3128
19"	-0.6708	0.7236	-0.1624
20	-0.6799	0.7333	-0.0000
21	-0.7190	0.5864	-2.3730
22	-0.7533	0.6145	-7.2346
23*	-0.7724	0.6301	-0.0802

Comparando los resultados obtenidos en la aplicación de los tres métodos, podemos concluir que los valores son de bastante confiabilidad no importando el método emple<u>a</u> do; es decir la discrepancia entre los valores no es signif<u>i</u> cativa.

Es necesario volver a aclara que pare obtener el valor real de las coordenadas de los puntos, se deberán multiplicar estos coeficientes por el valor del radio seleccionado.

Como último punto se calcularán las longitudes de las barras usando la expresión que nos determina la dis tancia entre dos puntos,

 $\mathbf{L} = \sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (x_2 - x_1)^2 + (z_2 - z_1)^2}$

De la misma forma que para los nudos, las barras deb<u>e</u> ran ser multiplicadas por el valor del radio escogido. La t<u>a</u> bla siguiente nos reporta los coeficientes para las barras que se numeran en la figura anexa.

BARRA	L / radio	BARRA	L / radio
1	0.1402	29	0.1304
2	0.1481	30	0.1453
3	0.1511	31	0.1562
4	0.7596	32	0.1602
5	0.1528	33	0.1559
6	0.1610	34	0.1463
7	0.1485	35	0.1407
8	0.1604	- 36	0.1547
9	0.1646	37	0.1628
10	0.1405	38	0.1628
11	0.1549	39	0.1488
12	0.1629	40	0.1601
13	0.1305	41	0.1402
14	0.1453	42	0.1480
15	0.1564	43	0.1480
16	0.1504	44	0.1527
17	0.1195	45	0.1562
18	0.1341	46	0.1529
19	0.1463	47	0.1532
20	0.1532	48	0.1607
21	0.1195	49	0.1607
22	0.1343	50	0.1532
23	0.1463	51	0.1489
24	0.1532	52	0.1603
25	0.1532	53	0.1645
26	0.1463	54	0.1397
27	0.1343	55	0.1559
28	0.1195	56	0.1304

La variación en las longitudes de las barras, debera tomarse en cuenta en el diseño de los nodos, para hacer

posible la estandarización de algunos grupos, como se muestra en las figures siguientes.







barras del grupo 7 y 8







barras del grupo 10,11 y 12



III .- SOLICITACIONES.

Los tipos más comunes de carga que deberá soportar esta estructura son:

- a) .- peso propio
- b) .- cargas vivas

c) .- cargas accidentales.

III.l.- Cargas por peso propio.- Para considerar los efectos del peso propio, se deberá efectuar una cuantificación a -priori del peso de todo el material que componga ha cúpula, como son las barras y las superficies laminares de la cubie<u>r</u> ta, para dividirlo entre el área de la esfera, y obtener un valor del peso uniformemente repartido en kg/m2.

La diversidad de los materiales de construcción pueden hacer más o menos ligera la cúpula dependiendo del ma terial seleccionado, así para las barras puede emplearse, el otate, la madera, el aluminio, el acero, etc. y para la cu-bierta, acrilico, lámina galvanizada, lámina de asbesto, ferrocemento, etc.

III.2.- Cargas vivas.- Los máximos valores de carga viva sue len presentarse durante el proceso de construcción, aunque el Reglamento de las construcciones para el Distrito Federal, mediante una serie de consideraciones, nos permite usar las siguientes cargas vivas para diseño. Estas consideraciones toman en cuenta la variación de la pendiente de la cubierta, pues como es fácil observar la cúpula esférica tiene varia-ciones de pendiente casi nulas en los polos, que se van in-crementando a medida que se aproxima al ecuador. Con estas consideraciones el Reglamento señala para cubiertas con pendientes no mayores del 5 % un valor de 100 kg/m2., para cu--

biertas con pendiente meyor de 5 % y menor de 20 % un valor de 60 kg/m2. y finalmente para cuando la pendiente excede el 20 % 30 kg/m2.

III.3.- Cargas accidentales.- El caso de las cargas acciden tales puede ser dividido en cargas sísmicas y cargas de viento. Dado que estas estructurar son muy ligeras, los e--fectos del sismo no son significativos, excepto para la estructura de apoyo, es por eso que se considera más razona--ble analizar la estructura bajo los efectos de las fuerzas de viento.

De acuerdo al Reglamento, este tipo de estructuras cae dentro del tipo I según clasificación de las estruc turas por viento, y por ende sólo deberá tomarse en cuenta los empujes y/o succiones estáticas proporcionadas por la ecuación.

$$p = 0.00118 c v_{10}^2 z^{2/3}$$

donde

C = factor de empuje

- V₁₀ = Velocidad del viento a una altura de 10 m. (D.F.) (para estructuras del grupo B, V₁₀ = 80 Km/h.) (para estructuras del grupo A, V₁₀ = 92 Km/h.)
- y £ = altura a la que se esta calculando el valor de la presión

Los factores de empuje sobre la cúpula, dependen de la altura a la que esté desplantada, así pues, cuando se desplanta sobre la superficie del terreno, sus valores se--rán:

1.- El Reglamento a que se hece alusión en este capítulo es el de construcciones para el Distrito Federal (1976).

m,	zona de barlevento	C = 0.7 (presión)
	zona central	C =-1.2 (succión)
	zona de sotavento	C ==-0.55 (succión)

Las zonas se delimitan en las figuras anexas, En las que se observa la zona de barlovento, que se extiende desde el nivel de piso terminado (N.P.T.), hasta el punto en que la tangente al arco, forma un ángulo de 45° respecto a la horizontal, la zona central entre los 45° y 135° respecto a la horizontal, y a partir del límite de esta zona, la de sotavento.

Ahora, si la estructura se desplanta a otra alt<u>u</u> ra, digamos por ejemplo, sobre muros, y la relación flecha de la cubierta a altura total de la construcción es menor que 0.3, para:

zona	de barlovento	C = 0.25	(presión)
zona	central	C =-1.25	(succión)
zona	de sotavento	C =-0.55	(succión)

y para relaciones intermedias de flecha a altura, se interpo lará linealmente entre los grupos de valores antes menciona dos.

En el caso de que existan aberturas y éstas representen más de un 30 % de la superficie en el nivel anal<u>i</u> zado, habra un efecto adicional que provoque un coeficiente C= 0.8 si la abertura es en el lado de barlovento y de -0.6 si es del lado de sotavento.

Las siguientes figuras nos muestran las diferentes consideraciones que se pueden presentar en el análisis por viento de la cúpula.

Caso 1.- Superficie formando un semicirculo.












2.- ver el Reglamento de construcciones para el Distrito F<u>e</u> deral (1976).

IV .- ANALISIS ESTRUCTURAL.

Para tener un análisis más refinado de este tipo de cúpulas, se requiere de un computador electrónico que nos permita determinar con mayor grado de exactitud, los elementos mecénicos y las deformaciones de esta estructura.

Una herramienta teórica que nos es de mucha utilidad para poder realizar un análisis simplificado, es dispo ner de un sinnúmero de triangulaciones sobre la superficie, lo cual, permite suponer con bastante certeza, que la estruc tura se comporta como un cascarón y como consecuencia de la aplicación de la teoría de la membrana, se obtendrán elementos mecánicos y de**for**maciones conservadoras, aplicables al diseño de la cúpula.

Anteriormente se determinaron las solicitaciones actuantes, en esté capítulo se desarrollarán los principios fundamentales de la teoría de membranas y cascarones, que -son aplicables bajo ciertas consideraciones a las acciones que obran sobre la estructura en cuestión.

Toda carga que actue sobre una cúpula, se descom pone en elementos tangenciales que actuan sobre la superfi-cie y están distribuidos a través del espesor, teniendo por dimensiones, fuerzas por unidad de longitud (kg./cm.).

Estas tres fuerzas llamadas de membrana son **gene** ralmente identificadas por Tx, Ty y S, elementos estática -mente determinados por el equilibrio del elemento de membrana a analizar y que se muestra en la siguiente figura.

Observando las figuras, sict y β son muy pequeños se puede decir que:





 $sen \alpha \approx \alpha$ y $sen \beta \approx \beta$ y por tanto $a = Rx \propto$ y $b = Ry \beta$ considerando solo la resultante de las tensiones en la direc ción Z, pues las resultantes sobre X o Y se anulan mutuamente, se tendrá.

2 Tx b sen
$$\frac{4}{2} \approx 2$$
 Tx b $\frac{4}{2} =$ Tx $\frac{ba}{Rx}$

y de manera similar

es la resultante en Z de Tya.

La suma de éstas dos resultantes equilibra una carga normal Pab sobre el eje Z considerado.

$$Pab = \frac{Tx \ a \ b}{Rx} + \frac{Ty \ a \ b}{Ry}$$

eliminando ab

$$P = \frac{Tx}{Rx} + \frac{Ty}{Ry}$$

Expresiones donde Rx y Ry son los radios de curvatura en X y Y, o bien manejando sus curvaturas.

$$Cx = \frac{1}{Rx}$$
; $Cy = \frac{1}{Ry}$

P = Tx Cx + Ty Cy

Donde P es la carga normal soportada por la acc<u>i</u> ón de las tensiones Tx y Ty.

mula y por tanto la ecuación de carga total será:

$$P = \frac{Tx}{Rx} + \frac{Ty}{Ry}$$

Cománmente la fuerza Ty se considera actuando sebre los meridianos y se le llama TØ, de igual forma, a la Tx que actua sobre los paralelos se le llama TO, ambas son fuerzas por unidad de longitud. También, en una esfera Ry= Rx = R, por lo cual la componente normal P de la carga total queda:

$$P = \frac{1}{R} (T\phi + T\Theta)$$

Para determinar los valores de T \emptyset y T0, se establace el equilibrio de un sector de membrana sobre el paralelo que está a un ángulo \emptyset respecte a un eje vertical, como se ilustra en la figura, sólo se considera la componente vertical, ya que por la condición axisimétrica las compone<u>n</u> tes horizontales se anulan.





La resultante de todas las cargas q, es una fue<u>r</u> za vertical Qz y la resultante vertical de esfuerzos TØ a-plicados a la frontera circular de sector de radio r, es igual a :

 $T \emptyset$ ($2\pi r$) sen $\emptyset = 2\pi T \emptyset R_2 sen^2 \emptyset$ e igualando con Qz

$$\mathbf{T}\phi = \frac{\mathbf{Q}\mathbf{z}}{2\mathbf{T}\mathbf{R}_2 \, \mathrm{sen}^2\phi}$$

para una membrana esférica $R_1 = R_2 = R$

ţ

y

$$f \phi = \frac{Qz}{2 \Re r \sin^2 \phi}$$

$$T\Theta = PR - T\phi$$

IV.1.- Análisis por peso propio (uniformemente repartido).

Considerando el sector de cúpula citado, el peso W, puede calcularse mediante los pesos de un mimero determinado de anillos paralelos infinitesimales de ancho Rdgº



y finalmente.

$$T\emptyset = \frac{\omega R}{(1 + \cos \emptyset)}$$

que siempre nos darán esfuerzos de compresión.

Por otra parte como P = $\omega \cos \phi$

$$T\Theta = \omega R \quad (\cos \phi - \frac{1}{1 + \cos \phi})$$

lo cuel indica que existen compresiones para:

$$\cos \phi \geqslant \frac{1}{1 + \cos \phi}$$

que sólo sucede si $\emptyset \leq 51$ 49º en caso contrario se presentarán tensiones.

IV.2.- Análisis por carga viva (eargas distribuidas sobre un plano horizontal).

Observando la figura;





igualando con las expresiones generales.

$$T\phi = \frac{q\pi R^2 sen^2 \phi}{2\pi R sen^2 \phi} = \frac{qR}{2}$$

entonces
$$T\phi = \frac{qR}{2}$$

y también siempre serán compresiones. La componente normal P de la carga por unidad de área, es la componente q en la dirección normal, o sea $P^* = q \cos \phi$ sobre el área A'

$$\mathbf{P} = \frac{\mathbf{P} \cdot}{\mathbf{A}^{*}} = \frac{\mathbf{q} \cos \mathbf{\beta}}{\frac{1}{\cos \mathbf{\beta}}} = \mathbf{q} \cos^{2} \mathbf{\beta}$$

por lo que

 $T\Theta = q R \left(\cos^2 \beta - \frac{1}{2} \right) = \frac{1}{2} q R \cos 2 \beta$ $T\Theta = \frac{1}{2} q R \cos 2 \beta$

ésto indica que para $\phi = 45^{\circ}$ también habra tensiones.

Es conveniente, aclarar que estas simplificaciones son válidas dado la simetría con que se considera a las cargas permanentes, el caso más complicado de analizar es el que provoca la acción del viento, pues como se sabe es una acción irregular sobre la aestructura. IV.3.- Análisis por viento.¹

El viento es una fuerza sin simetría radial, "al faltar la simetría, en las secciones según los parale-los o meridianos existen también tensiones tangenciales" ll<u>a</u> madas $t_{12} = t_{21}$. "Dirigidas según el paralelo o el merid<u>ia</u> no (ésto es, contenidas en el plano tangente) y, por consiguiente, esfuerzos tangenciales $T_{12} = T_{21} = (t_{12} s)$. Así, se tienen en todo punto de la membrana, los esfuerzos de membra na S₁, S₂ y T₁₂, que ahora son funciones no solo de la col<u>a</u> titud \emptyset sino también de la longitud Θ . Estas tres funciones incógnitas, estén ligadas por tres ecucciones de equilibrio, por lo que también en este caso, el equilibrio de un elemento genérico de la membrana es posible con los solos esfuer-zos de membrana indicados; ésto es; sin que sea necesaria la intervención de momentos flectores y esfuerzos cortantes no<u>r</u> meles a la membrana".

"Las fuerzas exteriores por unidad de superficie están definidas por les componentes X, Y, Z, según el meridiano, según el paralelo y según la normal a la membrana.



Consideremos un elemento de membrana a-b-c-d limitado por dos meridianos y dos paralelos muy próximos, de lados ab = cd = $dl_1 = R_1 d\emptyset$; ac = $dl_2 = r d\Theta$, bd = $d'l_2 = (r + dr) d\Theta$, como se muestra en la figura siguiente.

Sobre éste elemento ectuén las fuerzas exteriores $x d_1 d_2$, $y d_1 d_2$, $z d_1 d_2$, donde $d_1 d_2 = R_1 r d_0 d_0$

1.- El análisis por viento, fue investigado en el libro "La Ciencia de la Construcción de Odone Belluzi, Ed. Aguilar, Madrid España. Equilibrio en la dirección X.- sobre el lado ac se tiene el esfuerzo normal $S_1 d_2 = S_1 r d\theta$, mientras que sobre el bd. este esfuerzo se transforma en ($S_1 r d\theta$) + ($d(S_1 r)$) d θ (habiendo variado tanto S_1 como r).



Por consiguiente se mantiene la diferencia, o sea el incremento.

$$d(S_1r) d\Theta = \frac{O(S_1r)}{O\emptyset} d\emptyset d\Theta$$

Sobre los lados cd y ab actuán dos esfuerzos tangenciales cuya diferencia es.

$$\frac{\partial \mathbf{T}_{21}}{\partial \theta} d\theta d_1 = \frac{\partial \mathbf{T}_{21}}{\partial \theta} d\theta \mathbf{R}_1 d\phi$$

Por último, los esfuerzos normales que actuán sobre los lados ab y cd tienen la resultante dirigida según r, que vale (salvo infinitésimos de orden superior) $S_2 d_{11}^0$ d0 como se demuestra a continuación:



y considerando los dos esfuerzos.

$$\mathbf{P} = 2\mathbf{S}_2 \, \mathrm{d}\mathbf{\ell}_1 \, \frac{\mathrm{d}\Theta}{2} = \mathbf{S}_2 \, \mathrm{d}\mathbf{\ell}_1 \, \mathrm{d}\Theta$$

cuya componente según X es:

$$-S_2 dk_1 d\theta \cos \phi = -S_2 R_1 d\phi \cos \phi$$

de aquí se obtiene la ecuación:

$$\frac{\overline{O}(S_1 r)}{\overline{O}\emptyset} d\emptyset d9 + \frac{\overline{OT}_{21}}{\overline{O}\Theta} R_1 d\emptyset d\Theta - S_2 R_1 d\emptyset d\Theta \cos \emptyset + X R_1 r d\emptyset d\Theta = 0$$

Equilibrio en dirección Y.- La diferencia de los esfuerzos normales que actuán sobre los lados cd y ab es :

$$\frac{\partial S_2}{\partial \theta} \quad d\theta \quad d k_1 = \frac{\partial S_2}{\partial \theta} \quad d\theta \quad R_1 \quad d\theta$$

Sobre el lado ac se tiene el esfuerzo tangencial $T_{12} d\ell_2 = T_{12} r d\theta$, en tanto que sobre el bd éste esfuerzo se trans-forma en $T_{12} r d\theta + d(T_{12} r) d\theta$. Por consiguiente, subsigite el incremento.

$$d (T_{12} r) d\theta = \frac{\partial (T_{12} r)}{\partial \phi} d\phi d\theta$$

Finelmente los esfuerzos tangenciales que actuán sobre los lados ab y cd, inclinados entre sí un ángulo (d θ cos \emptyset), -tienen la resultante dirigida según Y, y de magnitud, prescindiendo de infinitésimos de orden superior:

 $T_{21} d\hat{\chi}_1 d\Theta \cos \phi = T_{21} R_1 d\phi d\Theta \cos \phi$ de donde se obtiene la ecuación.

$$\frac{\partial S_2}{\partial \Theta} = R_1 \, d\emptyset \, d\Theta + \frac{\partial (T_{12}r)}{\partial \phi} \, d\emptyset \, d\Theta + T_{21} R_1 \, d\emptyset \, d\Theta \, \cos \phi + Y R_1 r \, d\phi \, d\Theta = 0$$

Equilibrio en dirección 2.- Para el equilibrio del elemento abcd en la dirección normal(positiva hacia afuera) a la superficie media de la membrana, la suma de las componentes según Z de los esfuerzos internos debe ser igual y contra-ria a la componente de las fuerzas externas. Los esfuerzos $S_1 d_2 y (S_1 + dS_1) d_2$ están inclinados entre sí un ángulo dø. por lo que salvo infinitésimos de orden superior, la suma de sus componentes según -Z es $S_1 dl_2 d\emptyset$. Análogamente, los esfuerzos $S_2 dl_1$ tienen su resultante en el plano del paralelo, y su valor es $S_2 dl_1 d\Theta$, por lo que la componente de esta según -Z es $S_2 dl_1 d\Theta$ sen \emptyset . Si Z es la componente según z de las fuerzas exteriores, por unidad de área de membrana, positiva si está dirigida hacia fuera, la fuerza exterior es $Zdl_1 dl_2$. Por consiguiente, deberá ser $S_1 dl_2 d\emptyset + S_2 dl_1 d\Theta$ sen $\emptyset = Zdl_1 dl_2$

o sea,

 $S_{1} (R_{2} \operatorname{sen} \emptyset \ d\Theta) \ d\emptyset + S_{2} (R_{1} \ d\emptyset) \ d\Theta \ \operatorname{sen} \emptyset = Z (R_{1} \ d\emptyset)$ $(R_{2} \ \operatorname{sen} \emptyset \ d\Theta)$

Dividiendo por d0døsen Ø, se obtiene

 $S_1R_2 + S_2R_1 = ZR_1R_2$ que para fines prácticos puede escribirse como:

$$\frac{S_1 r}{R_1} + \frac{S_2 r}{R_2} = Z r$$

Así, dividiendo las ecuaciones de equilibrio en X, y Y entre d0dØ y sustituyendo $R_2 = r / sen Ø$ en la de Z, se obtiene el sistema de tres ecuaciones con las tres incógnitas S_1 , S_2 y $T_{12} = T_{21}$;

 $\frac{\partial (S_1^r)}{\partial \phi} + R_1 \frac{\partial T_{12}}{\partial \theta} - S_2 R_1 \cos \theta = -X R_1 r$ $\frac{\partial (T_{12}^r)}{\partial \phi} + R_1 \frac{\partial S_2}{\partial \theta} + T_{12} R_1 \cos \theta = -Y R_1 r$ $S_1^r + S_2 R_1 \sin \phi = Z R_1 r$

De la tercera se despeja S₂ y se sustituye en las dos prim<u>e</u> ras, encontrandose:

 $\frac{\partial S_1 r}{\partial \phi} + R_1 \frac{\partial T_{12}}{\partial \theta} + S_1 r \cot \phi = -(X - Z \cot \phi) R_1 r$

$$\frac{\partial (\mathbf{T}_{12}\mathbf{r})}{\partial \phi} - (\frac{\mathbf{r}}{\operatorname{sen} \phi}) \frac{\partial \mathbf{S}_1}{\partial \theta} + \mathbf{T}_{12} \mathbf{R}_1 \cos \phi = -(\mathbf{Y} + (\frac{1}{\operatorname{sen} \phi}) (\frac{\partial \mathbf{Z}}{\partial \theta})) (\mathbf{R}_1 \mathbf{r})$$

ecuaciones de dos incógnitas que se pueden escribir también en la forma.

$$\frac{\partial S_1}{\partial \phi} + \left(\frac{1}{r} \quad \frac{dr}{d\phi} + \cot g \phi\right) S_1 + \frac{R_1}{r} \quad \frac{\partial T_{12}}{\partial \theta} = -(X - Z \cot g \phi) R_1$$

$$\frac{\partial T_{12}}{\partial \theta} + \left(\frac{1}{r} \frac{dr}{d\phi} + \frac{R_1}{r} \cos \phi\right) T_{12} - \left(\frac{1}{\sin \phi}\right) \frac{\partial S_1}{\partial \phi} = -\left(Y + \frac{1}{\sin \phi} \frac{\partial Z}{\partial \theta}\right) R_1$$

Consideremos el caso en que las componentes X, Y, Z, de las fuerzas exteriores tengan las expresiones.

 $X = X_0 \cos \theta$; $Y = Y_0 \sin \theta$; $Z = Z_0 \cos \theta$ donde Xo, Yo y Zo son funciones finicamente del ángulo \emptyset , pues son antisim<u>é</u> tricas respecto al plano vertical que contiene el diámetro cd. En este caso, también los esfuerzos S₁, T₁₂, S₂ tienen expresiones análogas; es decir:

$$S_1 = S_{10} \cos \theta$$
, $T_{12} = T_{120} \sin \theta$, $S_2 = S_{20} \cos \theta$



47.

$$\frac{dS_{1}\phi}{d\phi} + 2\cot g \phi (S_{1}\phi) + \frac{1}{\operatorname{sen} \phi} (T_{12}\phi) = -R (X_{\phi} - Z_{\phi} \cot g \phi)$$

$$\frac{dT_{12}\phi}{d\phi} + 2\cot g \phi (T_{12}\phi) + \frac{1}{\operatorname{sen} \phi} (S_{1}\phi) = -R(Y_{\phi} - \frac{Z_{\phi}}{\operatorname{sen} \phi})$$
Resolviendo el sistema de ecuaciones, sumendo y restando am
bas, y poniendo

 $S_{1}\phi + T_{12}\phi = U_1$; $S_{1}\phi - T_{12}\phi = U_2$ Se obtienen dos ecuaciones, cada una de ellas con una incó<u>g</u> nita, pues se considera a los esfuerzos del viento, norma-les a la cúpula, o sea $X_{\phi} = Y_{\phi} = 0$ y $Z_{\phi} = -p$ sen ϕ

$$\frac{dU_1}{d\phi} + (2\cot g \phi + \frac{1}{\sin \phi}) U_1 = -R p (1 + \cos \phi)$$

 $\frac{dU_2}{d\emptyset} + (2\cot g \emptyset + \frac{1}{\sin \theta}) U_2 = R p (1 - \cos \theta)$ como se comprueba fácilmente, las soluciones generales de la ecuación diferencial son:

$$U_{1} = \frac{1 + \cos \phi}{\sin^{3} \phi} \qquad \begin{bmatrix} C_{1} + R p (\cos \phi - \frac{\cos^{3} \phi}{3}) \\ C_{2} = \frac{1 - \cos \phi}{\sin^{3} \phi} \qquad \begin{bmatrix} C_{2} - R p (\cos \phi - \frac{\cos^{3} \phi}{3}) \\ C_{3} - R p (\cos \phi - \frac{\cos^{3} \phi}{3}) \end{bmatrix}$$

Resolviendo para $S_{10} y T_{120} y$ sutituyendo en las ecuaciones de esfuerzos S_1 , $S_2 y T_{12}$

$$S_{1} = \frac{\cos \Theta}{\sin^{3} \emptyset} \left[\frac{C_{1} + C_{2}}{2} + \frac{C_{1} - C_{2}}{2} \cos \emptyset + R p \left(\cos^{2} \emptyset - \frac{\cos^{4} \emptyset}{3} \right) \right]$$

$$T_{12} = \frac{\sin \Theta}{\sin^{3} \emptyset} \left[\frac{C_{1} - C_{2}}{2} + \frac{C_{1} + C_{2}}{2} \cos \emptyset + R p \left(\cos \emptyset - \frac{\cos^{3} \emptyset}{3} \right) \right]$$

Las constantes $C_1 extbf{y} extbf{C}_2$ se determinan fácilmente considerando el equilibrio de la cúpula supuesta semiesférica. En los pu<u>n</u> tos del ecuador ($\emptyset = 90^\circ$) se tiene.

$$S_1 = \frac{C_1 + C_2}{2} \cos \theta$$
; $T_{12} = \frac{C_1 - C_2}{2} \sin \theta$

La suma de los momentos de los esfuerzos S_1 respecto al diámetro CD debe equilibrar el momento de las fuerzas exterio-res, que es nulo porque la presión en todo punto es normal a la superficie; ésto es, pasa por el centro de la esfera. La suma de las componentes de los esfuerzos T_{12} según el diámetro AB debe equilibrar la resultante de las fuerzas exteriores, que está dirigida según AB, por lo que se multiplica -por senø cos0 y se tiene p R² sen³ø cos²0 d0 dø; ya que la fuerza del viento por área es:



cuya resultante es:

$$T = p R^{2} 4 \int_{0}^{\infty} \sin^{3} \phi \, d\phi \int_{0}^{\pi/2} \cos^{2} \phi \, d\phi = \frac{\pi p R^{2}}{3} (2 - 2\cos \phi \phi + \cos^{3} \phi \phi)$$
si también $\phi = \pi/2$ (en el ecuador).

$$T = \frac{-2\pi p R}{3}$$

de ésta se obtiene:

$$\frac{C_1 + C_2}{2} = 0 \qquad \frac{C_1 - C_2}{2} = -\frac{2 R p}{3} \qquad \text{o sea}$$
$$C_1 = -C_2 = -\frac{2 R p}{3}$$

y las ecuaciones resultantes son:

$$S_{1} = -\frac{p R \cos \Theta \cos \phi}{3 \sin^{3} \phi} (2 - 3 \cos \phi + \cos^{3} \phi)$$

$$S_{2} = -\frac{p R \cos \Theta}{3 \sin^{3} \phi} (3 \sin^{2} \phi + 2 \cos^{4} \phi - 2 \cos \phi)$$

$$T12 = \frac{p R \sin \Theta}{3 \sin^{3} \phi} (2 - 3 \cos \phi + \cos^{3} \phi)$$

iguales a sus similares TØ, TO y TOØ respectivamente.

Al efectuar la interacción de las ecuaciones ant<u>e</u> riormente obtenidas, de acuerdo a las tres solicitaciones <u>im</u> puestas, se obtienen las siguientes ecuaciones que nos ayud<u>a</u> rán en la determinación de los elementos mecánicos sobre las barras y nudos.

$$T\emptyset = \frac{\omega R}{1 + \cos \emptyset} + \frac{q R}{2} + \frac{-p R \cos \theta \cos \emptyset}{3 \sin^3 \emptyset} (2 - \frac{3 \sin^3 \theta}{-3 \cos \theta + \cos^3 \theta})$$
$$T\Psi = \omega R (\cos \emptyset - \frac{1}{1 + \cos \theta}) + \frac{1}{2} q R \cos 2\emptyset - \frac{p R \cos \theta}{3 \sin^3 \theta} (3 \sin^2 \theta + 2 \cos^4 \theta - 2 \cos \theta)$$

$$T\Theta \phi = \frac{p R \operatorname{sen} \Theta}{3 \operatorname{sen}^3 \phi} (2 - 3\cos \phi + \cos^3 \phi)$$

en estas ecuaciones, ω = carga muerta , q = carga viva y p = presión del viento, todas en Kg/m2.

Notese, que para obtener las fuerzas en las barras. se establecerá una equivalencia entre la cúpula reticulada y los elementos encontrados como cascarón delgado; para nuesitro caso podemos considerar que se tiene una retícula triangular equilátera de barras, apoyandonos en las longitudes de barras encontradas en el capítulo II, las cuales obedecen a las siguientes propiedades dentro de una parte de la retícula.



Las barras estaraán actuando sobre las direcciones x, r y s y Cx, Cr y Cs son las fuerzas de las barras sobre el nudo P, la equivalencia entre el cascarón y la retícula se establece considerando que hay equilibrio en las direcciones X y Y, entre las fuerzas unitarias TØ, TO y TOØ aplicadas a los --lados de un elemento de cascarón ABCD y las fuerzas Cx, Cr y Cs.

De esta forma, el equilibrio en la dirección X re quiere que:



El equilibrio en la dirección Y requiere que:



además del equilibrio de fuerzas cortantes



resolviendo el sistema de ecuaciones se llega a:

$$Cx = \frac{1}{2\sqrt{3}} (3T\Theta - T\emptyset)$$

$$Cr = \frac{1}{\sqrt{3}} (T\emptyset + \sqrt{3} T\Theta\emptyset)$$

$$Cs = \frac{1}{\sqrt{3}} (T\emptyset - \sqrt{3} T\Theta\emptyset).$$

ecuaciones que nos permiten finalmente conocer las fuerzas en las barras.

IV.4.- Deformaciones.- Las deformaciones de las barras se pueden obtener fácilmente, una vez conociendo las fuerzas que actuá n sobre ellas, por medio de la ley de Hooke aplicada a elementos sometidos a carga axial, o sea:

$$\Delta = \frac{F L}{A E}$$

correspondiendo las literales a:

F = valor de la fuerza aplicada a la barra.

L = longitud de la barra ; A = área de la sección transversal de la barra y E = Módulo de elasticidad del material de fabricación de la cúpula.

V.- DISENO ESTRUCTURAL.

Conocidas las fuerzas que actuén sobre las ba-rras y unudos, el diseño de estas piezas se efectuará de acuerdo a las ecuaciones para carga axial que merca el Regl<u>a</u> mento de construcciones del Distrito Federal. Si el elemento esta sujeto a fuerzas de tensión, su sección neta deberá tener una área (usando como material el acero):

		Pt = intensidad de la fuerza de ten
A =	$=\frac{Pt}{fF}$	sión en la batra.
	y R	$f_v = esfuerzó correspondiente al lí$

mite inferior de fluencia del

acero

 F_R = Factor de resistencia = 0.9 Por otro lado, si la barra es sometida a fuer-zas de compresión, la fórmula del Reglamento que nos determina la sección efectiva, estará afectada por la relación de esbeltez de la pieza, así pues:

$$si \frac{KL}{r} \ge \left(\frac{KL}{r}\right)_{c}^{2}$$

$$A = \frac{P_{c} \left(\frac{KL}{r}\right)^{2}}{\Omega r^{2} E F_{R}} = \frac{P_{c} \left(\frac{KL}{r}\right)^{2}}{20,134,000 F_{R}}$$

$$si \frac{KL}{r} \le \left(\frac{KL}{r}\right)_{c}^{2}$$

$$A = \frac{P_{c}}{\left[1 - \frac{\left(\frac{KL}{r}\right)^{2}}{2\left(\frac{KL}{r}\right)_{c}^{2}}\right]} F_{R} f_{y}$$
Para estas expresiones $\left(\frac{KL}{r}\right)_{c} = \sqrt{\frac{2\eta r^{2} E}{f_{y}}} = 6340/\sqrt{T_{y}}$

expression que resulta de sustituir el valor de 2.1 x 10^6 del módulo de elasticidad (E) del acero. Este valor caracte rístico de la relación de esbeltez, separa los intervalos de pandeo elástico e inelástico. Cuando el valor de la rela ción de esbeltez se encuentra entre O y 6340/ $\sqrt{f_y}$, el factor de resistencia (F_R), se determina interpolando lineal--mente entre los valores de 0.85 que corresponde a una $\frac{KL}{r}$ = O y de 0.75 para $\frac{KL}{r}$ = 6340/ $\sqrt{f_y}$. V.1.- Inestabilidad.- Un aspecto muy importante dentro del

diseño de estructuras espaciales, y en particular de una -cúpula geodésica, es la inestabilidad. La forma en que se presenta este fenomeno es mediante la aparición de cualqui<u>e</u> ra de los tres pandeos siguientes.

Pandeo de barra.- El pandeo de barra está regido por la ecuación de esfuerzo crítico de Euler, que nos propo<u>r</u> ciona el valor de la carga de falla de la barra, y de scuerdo con el Reglamento de las construcciones para el D.F. es:

$$P_{E} = \frac{F_{R} \Pi^{2} E I}{L^{2}}$$
 donde

E = módulo de elasticidad del material.

I = momento menor de inercia de la barra.

L = longitud de la barra

 F_{p} = factor de resistencia = 0.85

y se considera que este esfuerzo se presenta comunmente en miembros flexocomprimidos.

Para los casos de pandeo local y pandeo general, se establece una equivalencia entre el módulo de elasticidad del material de la cúpula, el espesor de la barra de la misma y los correspondientes, módulo de elasticidad y espesor de un cascarón mediante las expresiones.

h' =
$$2\sqrt{3} \sqrt{\frac{I}{A}}$$
 (espesor equivalente)

$$E' = \frac{A}{3 L I} E'$$

(modulo de elasticidad equivalente)

ecuaciones donde

I = momento menor de inercia de la barra A = drea de la sección transversal de la barra L = longitud de la barra

E = modulo de elesticidad del material.

El pendeo local se refiere a una parte especif<u>i</u> ca de la cúpula y se rige por la ecuación desarrollada por Timoshenko afectada por un factor F_R de resistencia¹como se hace con la fórmula de Euler.

$$P_{cr} = F_R 3.7 \frac{E' h'^2}{a^2}$$

siendo a la distancia menor entre dos enillos peralelos. El valor de $F_p = 0.85$

Para que una cúpula falle por pandeo general, se presentarán antes las fallas por esfuerzos de tensión o compresión en los miembros, los científicos Von Karman y --Tsien H. proponen se revise el pandeo general mediante la expresión. (afectada por el mismo factor que la de Euler)

$$P_{cr} = F_R 0.365 E' \left(\frac{h'}{R}\right)^2$$

y recomienden que h' > R/500 donde R es el radio de la cú pula.

1.- Originalmente las ecuaciones de pandeo local y general no consideran el F_R , se introduce este factor como resultado de la inspección de la fórmula de Euler que cita el Repuglamento de construcciones del D.F., ya que sólo modifica a la fórmula de **Euler en** el valor de F_p V.2.- El nudo.- Esta **impertantísima** pieza deberá asegurar la transmisión efectiva de los esfuerzos de las barras que concurren en él, por lo tanto, su diseño deberá regirse por las condiciones más críticas de los elementos mecenicos que le transmiten las barras, además como se mencionó en el capitulo II, el nudo presentará ciertas características geom<u>é</u> tricas que nos permitan tipificar un determinado número de barras y así facilitar y economizar en la construcción.

A continuación se ilustran los nudos más típicos empleados en la construcción de mallas de una sola capa, como es el caso de la malla que aquí **se**trata.

"Nudo Triodetic.- las berras son planos en sus extremos y se introducen a presión en las ranuras del nudo. La unión se **rea** liza, sin soldadura ni pasadores.



Nudo Makowski.-Barras tubulares sujetas por pesadores en cas quetes metalicos.



Nudo Tubaccord.- Les barras pueden soldarse directamente o bien fijarse mediante un pasador que encaja en unas ranuras situadas en el extremo de les barras y en un menguito solda do, previamente, a la barra tubular de mayor diametro concu rrente en el nudo.



Nudo Bourquardez.- Es obtenido codiante la unión de dos codos de 180°, y manguitos tubulores soldados a los codos. Las barras concurrentes en el nudo se unen, por roblonado, a los manguitos.



Nudo Delacroix-Glotin-Monier-Sejcurnet.- Este nudo está for mado por uno o dos semitubos con pletas soldades que indi can las direcciones de las barras concurrentes. Estos (o es te) semitubos se unen mediante roblonado o soldadura a la ba rra de mayor diametro concurrente a dicho nudo.



Nudo Serton.- El procedimiente para obtenerlo conciste en eplanar los tubos en los puntos correspondientes a un nudo, con el fin de poderlos cruzer cómodemente y colocar un pasa dor, con rosca, de fijación.



Nudo esférico.- constituido por una esfera e la rue se unen por soldadura, barras en cualquier dirección. pera absor : ber diferencias en las longitudes de los tubos de sueldan + en el mudo monguitos de liometro superior al de aquellos.



NUDO ESFERICO

Nudo S.D.C. .- preparados para el ensamblaje y soldadura de las barras concurrentes.



Nudo Wuppermann².- Esta formado por un hexagono al que se aë tornillan las barras concurrentes en seis direcciones posibles.



Las consideraciones para el diseño de los nudos, ticne sus variantes de acuerdo al tipo de nudo a diseñar, lo más común es determinar el momento que se produce, o bien debido a la excentricidad de aplicación de la carga al nudo o al provocado jurante su proceso constructivo, a continuación se presenta la forma de diseñar un nudo formado por tubos como puede ser el caso de el Tubaccord, el Bourquardez o el Delacroix que fueron descritos anteriormente.

Como se observa en las figuras, el nudo estará sujeto e los momentos.



Ya que se considera que el nodo está en equilibrio y

$$\mathbf{F}_{3h} = \mathbf{F}_4 - \mathbf{F}_1 \qquad \mathbf{y} \quad \mathbf{F}_{3v} = \mathbf{F}_2$$

en general, dependiendo del mímero de barras que llegan, se tendrán momentos

$$M_{i} = F_{i} e_{i}$$

los cuales estarán actuando sobre la barra-nudo provocan--dole un alabeo en las fronteras de unión de las barras con currentes, como se muestra en la figura y que abarca una -distancia a = 12 t,donde t es el espesor del tubo. El mo²mento mayor es el que se considera para el diseño y provoca un diagrama de esfuerzos como el mostrado.



$$2\left(\frac{d}{2}\right)\left(\frac{f}{2}b\right)\left(\frac{d}{2}-\frac{2}{3}\right) + 2\left(\frac{a}{2}fb\right)\left(\frac{d}{2}+\frac{a}{3}\right) = Mh$$

$$\frac{fb}{6}\frac{d^2}{2} - \frac{fb}{2}\frac{d}{3} = Mh$$

factorizando

$$f_{\rm b}\left(\frac{{\rm d}^2}{6}+\frac{{\rm d}\,{\rm a}}{2}+\frac{{\rm a}\,^2}{3}\right) = M_{\rm h}$$

despejando

$$f_b = \frac{6 Mh}{d^2 + 3 da + 2a^2}$$

finalmente

$$\mathbf{f}_{b} = \frac{6 \,\mathrm{Mh}}{(d+a)(d+2a)}$$

como se menciono anteriormente esta fuerza estara actuando sobre un aro de ancho unitario y de espesor t como lo muestra la figura.





Del corte de la estructura, como se indica, teniendo prese<u>n</u> te la simetría se tiene la expresión.

 $Me = M_1 + N_1 R (1 - \cos e) + \frac{f_b}{2} R \text{ sene} ; 0 \le p \le V$ empleando las estructuras siguientes por no existir desplazamiento vertical ni giro en el punto p.



y efectuendo el recorrido de izquierda a derecha se tiene: $\mathbf{E} \mathbf{I} \hat{\mathbf{S}}_{\mathrm{HP}} = \int_{-\infty}^{\infty} \mathbf{R} \left(\mathbf{1} - \cos \theta \right) \mathbf{R} \, \mathrm{d}\theta = 0$ $\int_{0}^{1} \mathbf{H} \Theta \left(\mathbf{1} - \cos \Theta \right) \, \mathrm{d} \Theta = 0$ es decir $\Theta_{\rm p} = \int_{-\infty}^{\infty} M \partial r \, R \, d\Theta = 0$ también 10 do=0 entonces teniendo en cuenta esto, resulta que 119 cos + de = 0 sustituyendo la expresión de Me $\int_{-\infty}^{\infty} (\mathbf{M}_{1} + \mathbf{N}_{1} \mathbf{R} (1 - \cos \theta) + \frac{\mathbf{1}_{b}}{2} \mathbf{R} \sin \theta) \cos \theta \, d\theta = 0$ se obtiene $(\mathbf{H}_1 + \mathbf{N}_1 \mathbf{R}) \Theta - \mathbf{N}_1 \mathbf{R} \operatorname{sen} \Theta - \frac{\mathbf{f}_b}{2} \mathbf{R} \cos \Theta / \frac{\pi}{2} = 0$ $(\mathbf{M}_1 + \mathbf{N}_1\mathbf{R})$ sen $\Theta = \mathbf{N}_1\mathbf{R}$ $(\frac{\Theta}{2} + \frac{1}{4}$ sen $2\Theta) + \frac{1}{4}\mathbf{R}$ sen $2\Theta = 0$ es decir

$$\begin{array}{rcl} \mathbf{M}_{1}\mathbf{Y} + \mathbf{N}_{1} & \mathbf{R}\mathbf{Y}' + \mathbf{fbR} &= 0 \\ & & \mathbf{N}_{1} & \mathbf{R}\mathbf{Y}' &= 0 \\ & & \mathbf{m}_{1} & \mathbf{R}\mathbf{Y}' &= 0 \\ & & \mathbf{entonces} & \mathbf{N}_{1} &= 0 & \mathbf{y} & \mathbf{H}_{1} &= -\frac{\mathbf{fbR}}{\mathbf{qt}'} &= -0.318 & \mathbf{fbR} \\ \end{array}$$

y en general

 $M = -0.318 \, fb \, R$

El espesor se determinara en base a la ecuación de momento plástico que nos menciona el Reglamento de construc ciones para el D.F.

$$\mathbf{M}_{\mathbf{p}} = \mathbf{F}_{\mathbf{R}} \mathbf{Z} \mathbf{f}_{\mathbf{y}}$$

en donde

 $\mathbf{F}_{\mathbf{R}}$ = factor de resistencia = 0.9 Z = Módulo de sección plástica.

2.-La información acerca de la diversidad de los nudos, puede complementarse en el libro: Las mallas espaciales en arquitectura de J.Margarit y C. Buxade.

VI.- RECOMENDACIONES CONSTRUCTIVAS.

Lo práctico de estas estructuras que permite un ahorro de tiempo y costo, es el hecho de que deben ser con<u>s</u> truidas sin el uso de cimbras, comenzando desde los apoyos y localizando los nudos en el espacio mediante la coloca--ción de las barras de los anillos inferiores, es decir para lelo tras paralelo como puede observarse en las ilustraciones.





Er. ocasiones cuendo la cúpula es muy grande, en una etaps avenzada de la construcción, resulta conveniente apuntalar estratégicemente algunos nudos, para evitar movimientos que dificulten el proceso constructivo, estas barras
de apuntalamiento también pueden observarse en las ilustraciones anteriores.

Para el caso del mudo triodetic el proceso de unión de las barras, consiste en colocar los extremos del tubo en las respectivas entradas de los conectores, golpean do con un mazo de madera, despues se coloca el birlo, ronda na, y tuerca para dejar bien asegurada la barra. De esta ma nera se va conformando la cúpula hasta el cerramiento en su parte superior.



VII.- CONCLUSIONES .

Actualmente, los factores de vital importancia para una construcción como son el costo y el tiempo, están siendo muy difíciles de cubrir. Las constantes alzas inflacionarias en los materiales de construcción, han encarecido las obras, repercutiendo inevitablemente en el plazo de ter minación de las mismas. Las estructuras espaciales al estar conformadas por barras y nodos, permiten un ahorro en peso de los materiales, por resultar éstas muy esbeltas y por -tanto ligeras, ademas, el casí mulo empleo de cimbra, reduce el tiempo de edificación permitiendonos una economía más en la estructura.

El impacto mayor, sería encaminar su uso hacía las clases de bajos recursos, para la provisión de conjun tos habitacionales, esta observación esta comprobada por -los proyectos del Sr. Buckminster Fuller en los Estados Uni dos, durante la epoca de los años 60°s, pues repercutió grandemente en el monopolio de la construcción al estar minimizando los costos.

Por lo que respecta a su seguridad estructural, baste una comparación burda de su resistencia con la resistencia que tiene: el cascarón de un huevo.

En resumen, con esta estructura se tienen cu --biertos requisitos tales como, estética, grandes areas cu--biertas, estructura muy ligera, bajos costos, ahorro en ---tiempos de construcción, estructura resistente y muy poco deformable.

70

BIBLIOGRAFIA

Ayres Frank, Jr.- Trigonometría plana y esférica.-Ed. Mc. Graw-Hill.-México, 1970. 144-183 pp. Blodgett, Omer W .- Design of welded structures.- The James F. Lincoln Arc Welding Foundation .- Ohio U.S.A., 1966. Section 5. Buchert, Kenneth P .- Buckling of shell and shell-like ---structures.-Ed. K.P. Buchert and associates .- Columbia Migsouri U.S.A. 1973 41-66 pp. Flügge, Guillermo .- Estática y dinámica de cascarones .-Ed. Avance.-México 1969. 37-43 pp. Haaser, La Salle y Sullivan .- Análisis matemático (tomo II) Ed. Trillas.- México 1970. Margarit, J y C Buxadé .- Las mallas espaciales en arquitec --tura - Ed. Gustavo Gili, S.A. - Barcelona España 1972 121-158 pp. Odone, Belluzi .- La ciencia de la construcción -- Ed Aguilar México 1970 Vol.-III 691 pp. Paduart, A. y F.H. Turner .- Shell roof analysis .- CR Books LTD.- Londres Inglaterra 1966.- 61-92 pp. Rainville, Earl D ..- Ecuaciones diferenciales elementales .-Ed. Trillas.- México 1976.- 29-58 pp. Salvadori, Mario George .- Diseño estructural en arquitectura.- Ed C.E.C.S.A..- México 1975.- 325-467 pp. Turner, C.E..- Plate and shell theory.- Ed. Longmans, Green and Co. LTD. Londres Inglaterra .- 1965 U.N.A.M ..- Diseño y construcción de estructuras metálicas -U.N.A.M ..- México 1978 2a. Edición 15-30 pp. Reglamento de construcciones para el D.F ..- Ed. Porrúa .-México 1976 2a. Edición 87-133 pp.