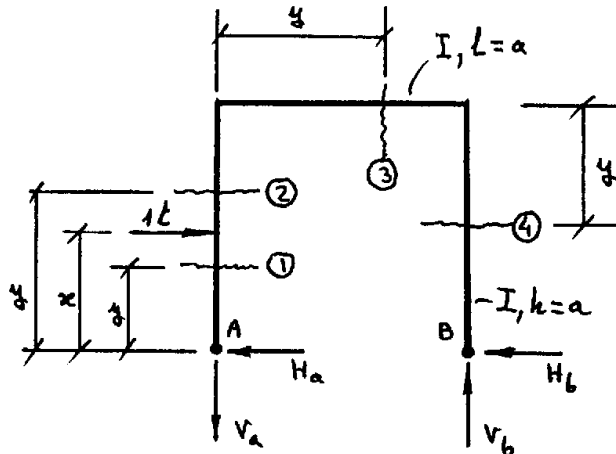


Calcular la línea de influencia de la reacción horizontal,  $H_a$ , en el pórtico de la figura; todos los momentos de inercia y longitudes de las barras son iguales.



**Solución:**

Se va a hacer recorrer la carga móvil por pilares y dintel sucesivamente. En la figura superior se supone, a efectos de integración y cálculo por Castigliano, "x" fijo e "y" (de las distintas secciones) variable; primeramente se hace a la carga recorrer los pilares:

$$\sum M_a = 0 \quad | \quad 1 \cdot x - V_b \cdot a = 0 \quad | \quad \uparrow V_b = \frac{x}{a} = V_a \downarrow$$

$$H_a + H_b = 1$$

$$\begin{array}{l} M_1 = H_a \cdot y \\ \frac{\partial M_1}{\partial H_a} = y \end{array} \quad \left| \quad \begin{array}{l} M_2 = H_a \cdot y - (y - x) \\ \frac{\partial M_2}{\partial H_a} = y \end{array} \right. \quad \left| \quad \begin{array}{l} M_3 = H_a \cdot a - V_a \cdot y - (a - x) \\ \frac{\partial M_3}{\partial H_a} = a \end{array} \right.$$

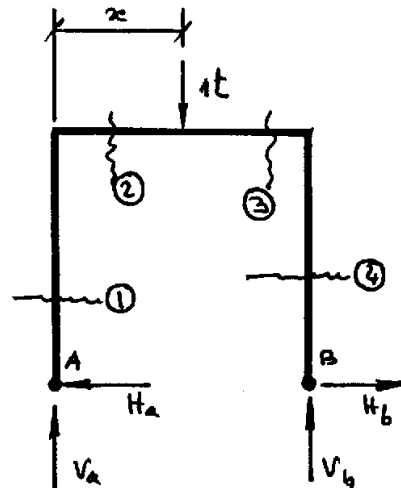
$$\begin{array}{l} M_4 = -H_b (a - y) = (H_a - 1) (a - y) \\ \frac{\partial M_4}{\partial H_a} = a - y \end{array} \quad \left| \right.$$

$$\frac{\partial U}{\partial H_a} = 0 = \frac{1}{EI} \left[ \int_0^x H_a \cdot y^2 \cdot dy + \int_x^a (H_a \cdot y^2 - y^2 + yx) dy + \int_0^a (H_a \cdot a^2 - xy - a^2 + ax) dy + \int_0^a (H_a - 1) (a - y)^2 dy \right]$$

$$H_a = 1 + \frac{x^3}{10a^3} - \frac{3x}{5a} ; \text{ haciendo } \frac{x}{a} = \epsilon \text{ queda}$$

$$H_a = 1 + 0.21\epsilon^3 - 0.6\epsilon$$

En la figura aquí a la derecha se hace recorrer a la carga móvil el dintel y se vuelve a suponer "x" fijo y las secciones, para aplicar Castigliano, a distancias "y" variables:



$$V_a = \frac{a - x}{a} ; \quad V_b = \frac{x}{a}$$

$$H_a = H_b$$

$$\begin{array}{l} M_1 = H_a \cdot y \\ \frac{\partial M_1}{\partial H_a} = y \end{array} \quad \begin{array}{l} M_2 = V_a \cdot y + H_a \cdot a \\ \frac{\partial M_2}{\partial H_a} = a \end{array} \quad \begin{array}{l} M_3 = V_a \cdot y + H_a \cdot a - (y - x) \\ \frac{\partial M_3}{\partial H_a} = a \end{array}$$

$$\begin{array}{l} M_4 = H_b (a - y) = H_a (a - y) \\ \frac{\partial M_4}{\partial H_a} = a - y \end{array}$$

$$\frac{\partial U}{\partial H_a} = 0 = \frac{1}{EI} \left[ \int_0^a H_a \cdot y^2 \cdot dy + \int_0^x \left( (a-x)y + H_a \cdot a^2 \right) dy + \right. \\ \left. + \int_x^a \left( (a-x)y + H_a \cdot a^2 - (y-x)a \right) dy + \int_0^a H_a \cdot (a-y)^2 dy \right]$$

$$H_a = \frac{3x^2}{10a^2} - \frac{3x}{10a} \quad ; \quad \text{haciendo, como anteriormente:}$$

$$\frac{x}{a} = \epsilon \quad \text{====>} \quad H_a = 0.3 \cdot (\epsilon^2 - \epsilon) = 0.3 \cdot \epsilon \cdot (\epsilon - 1)$$

Solo resta dibujar las curvas correspondientes, dando valores (ver pág.sig.)! cuando la carga móvil recorre el pilar derecho, evidentemente!

$$\bar{H}_b = 1 + 0.1 \cdot \epsilon^3 - 0.6 \cdot \epsilon \quad ,$$

con lo que la correspondiente  $\bar{H}_a = 1 - H_b = 0.1 \cdot \epsilon^3 - 0.6 \cdot \epsilon \quad ,$

pero tomando el origen en la parte inferior, en B; y se usará de esa propiedad para dibujarla, invirtiendo la de la izquierda, restada a la unidad.

Para resaltar las curvas de las L.d.I. las escalas verticales se han tomado distintas de la horizontal.

$$\epsilon = \frac{x}{a} \quad \text{pil.izq.} \quad \text{dintel} \quad \text{pil.dcho.}$$

0,0	1000	0	500
0,1	940	27	467
0,2	881	48	428
0,3	823	63	385
0,4	767	72	338
0,5	713	75	287
0,6	662	72	233
0,7	615	63	177
0,8	572	48	119
0,9	533	27	60
1,0	500	0	0

pilar izq.:

$$\vec{H}_a = 1 + 0,1\epsilon^3 - 0,6\epsilon$$

dintel:

$$\vec{H}_a = 0,3 \cdot \epsilon \cdot (\epsilon - 1)$$

pilar dcho.:

$$\vec{H}_a = 0,1\epsilon^3 - 0,6\epsilon,$$

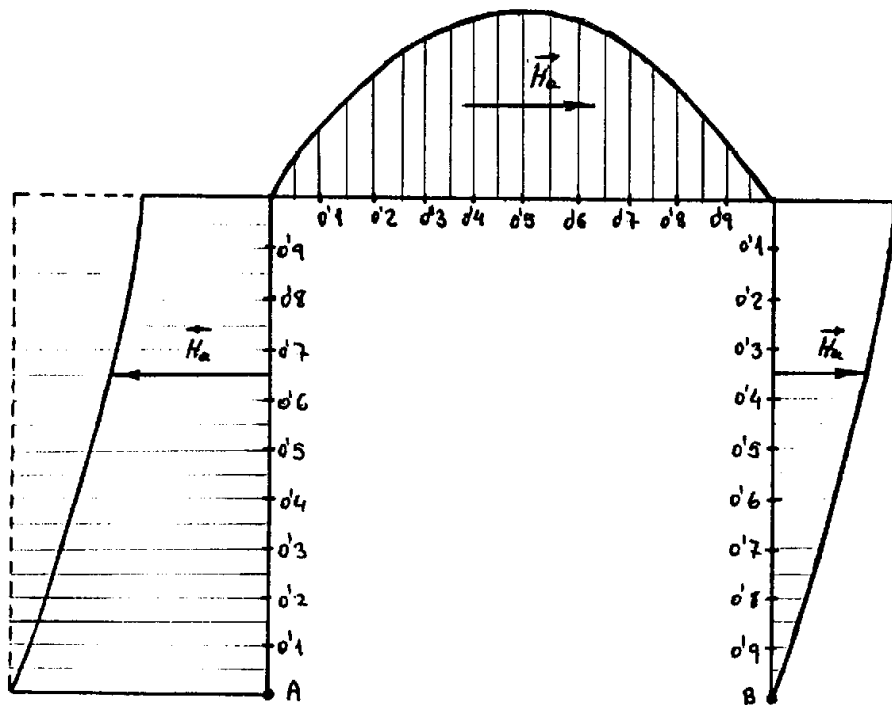
que, referido al origen superior, queda:

$$\vec{H}_a = 0,1(1 - \epsilon)^3 -$$

$$- 0,6(1 - \epsilon) =$$

$$= 0,3\epsilon^2 + 0,3\epsilon -$$

$$- 0,1\epsilon^3 - 0,5$$



Viga doblemente acartelada, L=5, carga uniformemente repartida. (Ver gráficos en página siguiente).

$S_2$  y  $S_3$ , calculados por triangulación, dan  $\approx 1.512,5 \text{ mm}^2$ , que aproximamos a  $1.500 \text{ mm}^2$  por corrección de curvas:

$$S_2 = \left[ \frac{5+7}{2} 5 + \frac{7+11,5}{2} 5 + \frac{11,5+17}{2} 5 + \frac{17+32}{2} 5 + \frac{32+8}{2} 60 + \frac{8+3}{2} 5 + \frac{3+1}{2} 5 + \frac{1}{2} 10 \right] = 1.512,5 \text{ mm}^2.$$

Análogamente,  $d_2 \approx 39,94 \text{ mm}$ . y  $d_3 = 60,06 \text{ mm}$ .

$$S_2 d_2 = \left[ \frac{1}{2} 5,5 \frac{5}{3} + \frac{1}{2} 7,5 \frac{2}{3} 5 + \frac{1}{2} 7,5 \frac{4}{3} 5 + \frac{11,5}{2} 5 \frac{5}{3} 5 + \frac{11,5}{2} 5 \frac{7}{3} 5 + \dots \right] = 59.908; d_2 = 39,94; \text{escalas } S_1 \text{ y } S_2 \Rightarrow 100 \times 40 \text{ mm}^2 = 5 \times 5 \text{ mm}^2.$$

Pasando a escala real:

$$S_2 = S_3 = 0,375L^2; d_2 = 20 \text{ m}; d_3 = 3,0 \text{ m}.$$

$$\beta = \beta' = \frac{S_2 d_2}{S_3 d_3} = \frac{39,94}{60,06} = 0,665$$

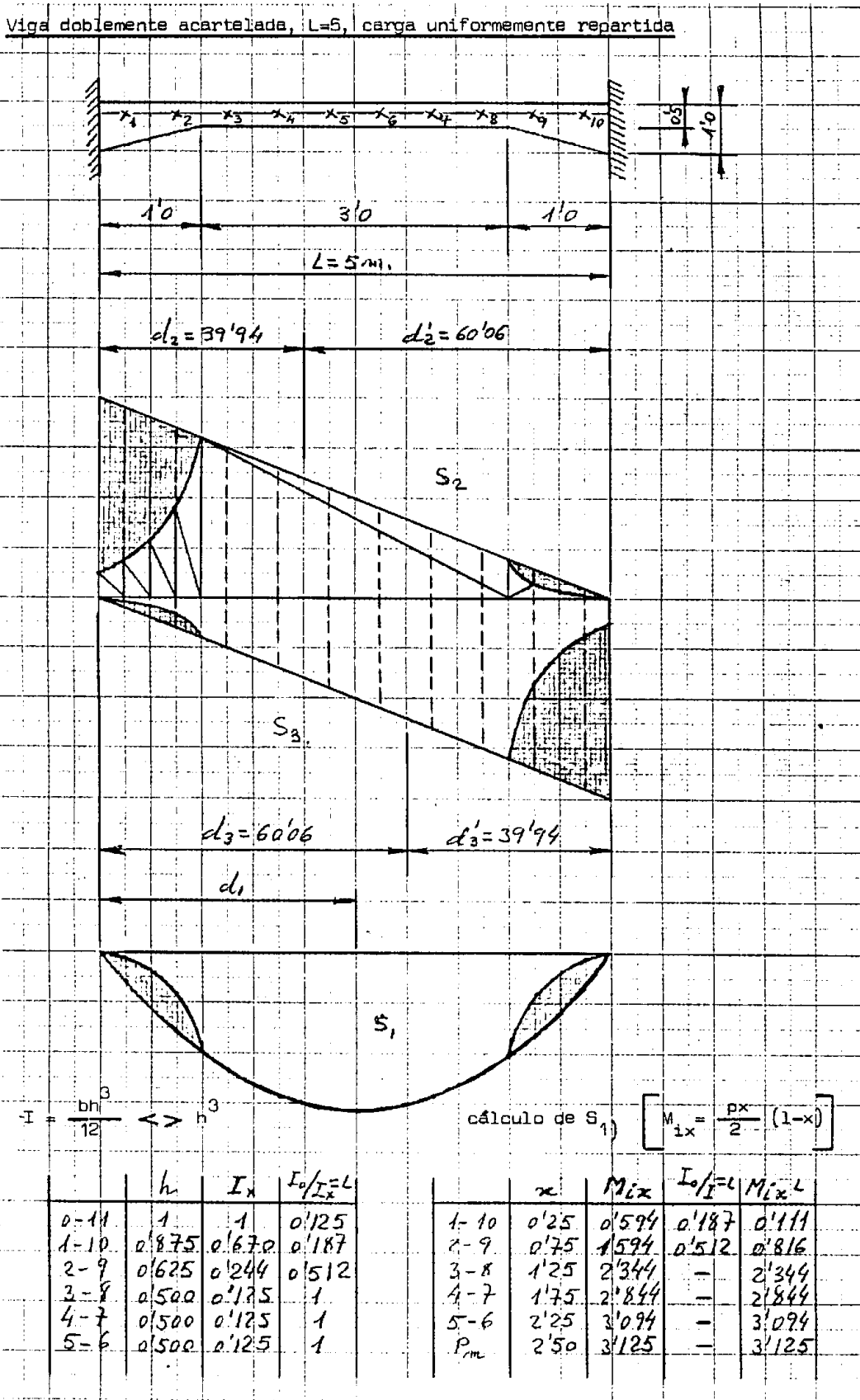
$$k = k' = \frac{EIoL}{S_2 - \beta S_3} = \frac{EIoL}{0,375L^2(1-0,665)} = 7,96 \frac{EIo}{L}$$

Para el cálculo de  $S$ , empleamos, por diferencias: sin corregir  $2/3 \text{ lh} = 2/3 5 \times 3,125 = 10,42$  y valor de gráfico  $2/3 100 \times 31,25 = 2.083 \text{ m} \times \text{mkg}$ .

área corregida, restar:  $2 \left[ \frac{5 \times 5}{2} + \frac{5+9}{2} 5 + \frac{9 \times 8}{2} 5 \right] = 180$ ; restamos  $200 \text{ mm}^2$  - para compensar curvaturas,  $S_1 = 2.083 - 200 = 1.883 \text{ mm}^2 < > 9,415 \text{ m} \times \text{mkg}$

$$\mu = \mu' = p \frac{S_1(d_1 - d_3)}{S_2(d_2 - d_3)} L = p \frac{9,415(2,5 - 3,00)}{0,375L^2(2,00 - 3,00)} L = 2,51p \text{ mkg} \quad (p \text{ en t/m}).$$

Todos los valores obtenidos coinciden sensiblemente con los gráficos de Fernández Casado.



Viga apoyada-empotrada, L = 5, simple cartele, carga unif. repartida. (Ver gráficos pag. 69 )

$S_2$  y  $S_3$  calculados por triangulación (no son ahora iguales) dan:

$$S_2 = \frac{40+8}{2} 80 + \frac{8+3}{2} 5 + \frac{3+1}{2} 5 + \frac{1}{2} 10 = 1.962,5$$

$$S_3 = \frac{38 \times 80}{2} + \frac{32+17,5}{2} 5 + \frac{17,5+10,5}{2} 5 + \frac{10,5+7}{2} 5 + \frac{7+5}{2} 5 = 1.547,5$$

Análogamente:

$$S_2 d_2 = \frac{40 \times 80}{2} \times \frac{80}{3} + \frac{8 \times 80}{2} \frac{2}{3} 80 + \frac{8 \times 5}{2} (80 + \frac{5}{3}) + \frac{3 \times 5}{2} (80 + \frac{10}{3}) + \frac{3 \times 5}{2} (85 + \frac{5}{3}) + \frac{5}{2} (85 + \frac{10}{3}) + \frac{10}{2} (90 + \frac{10}{3}) = 63.329,7 \quad d_2 = 32,3$$

$$S_3 d_3 = \frac{32 \times 80}{2} \frac{2}{3} 80 + \frac{32 \times 5}{2} (80 + \frac{5}{3}) + \frac{17,5 \times 5}{2} (80 + \frac{10}{3}) + \dots + \frac{25}{2} (95 + \frac{10}{3}) = 89.197,9; \quad d_3 = 57,6$$

Pasando a escala real:

$$S_2 = 0,491L^2; \quad S_3 = 0,387L^2; \quad d_2 = 1,62 \text{ m}; \quad d_3 = 2,88 \text{ m.}$$

$$\beta = \frac{S_2 d_2}{S_3 d_3} = \frac{0,491 \times 1,62}{0,387 \times 2,88} = 0,714$$

$$\beta' = \frac{S_3 d_3}{S_2 d_2} = \frac{0,387 \times 42,4}{0,491 \times 67,7} = 0,494$$

$$k' = \frac{EIoL}{S_3 - \beta' S_2} = \frac{EIoL}{0,387L^2 - 0,494 \times 0,491L^2} = 6,92 \frac{EIo}{L}; \quad k_v = k'(1 - \beta \beta') = 4,48 \frac{EIo}{L}$$

El gráfico de  $S_1$ , sin corregir y corregido, lo calculamos como en caso -- anterior.

$$S_1 = \left[ \frac{2}{3} \text{lh-corrección} \right] = 2.083 - 100 = 1.983 < 9,915 \text{ m} \times \text{mkg}; \text{ pero ahora } d_1 \text{ no coincide en el centro y hemos de calcularlo:}$$



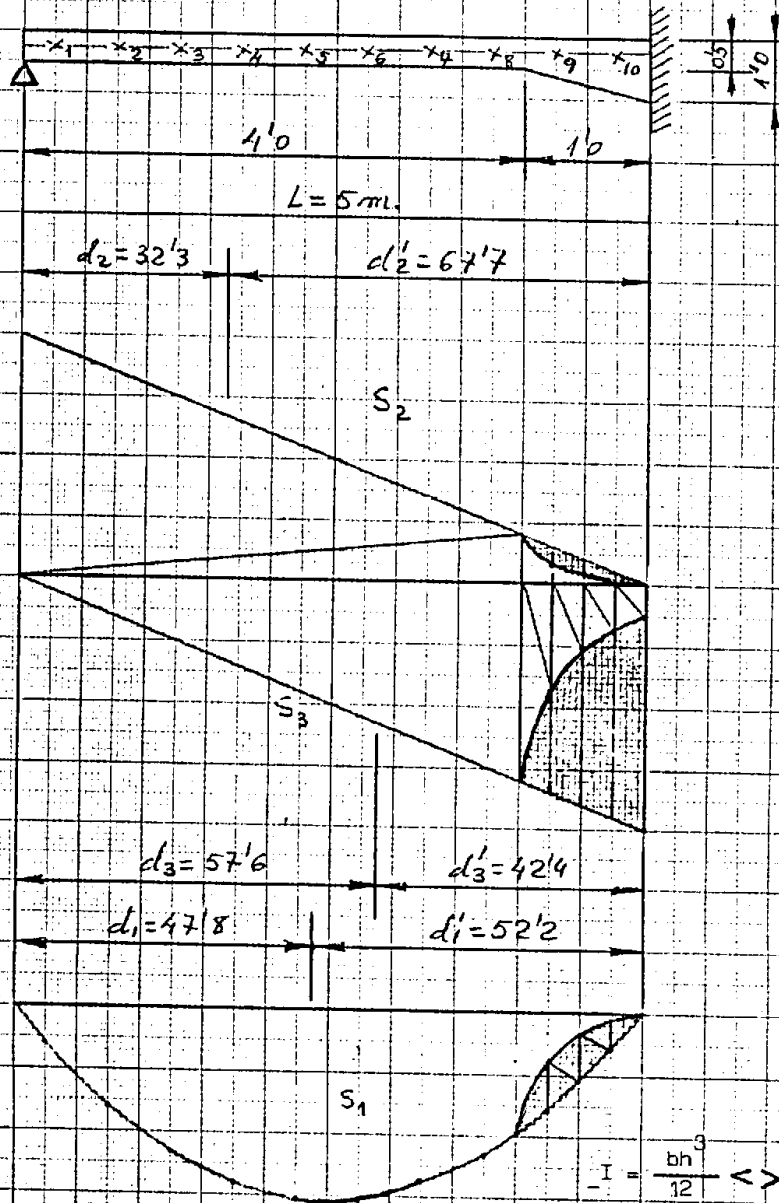
$$S_1 d_1 = 2.083 \times 50 - \left[ \frac{8 \times 5}{2} \left( 80 + \frac{10}{3} \right) + \frac{8 \times 5}{2} \left( 85 + \frac{5}{3} \right) + \frac{8 \times 5}{2} \left( 85 + \frac{10}{3} \right) + \frac{8 \times 5}{2} \right. \\ \left. \left( 90 + \frac{5}{3} \right) + \frac{5 \times 5}{2} \left( 90 + \frac{10}{3} \right) + \frac{5 \times 5}{2} \left( 95 + \frac{5}{3} \right) \right] = 94.775; d_1 = 47,8; \text{son } 2,39 \text{ m.}$$

a escala real.

$$\mu_0^1 = \frac{S_1 d_1}{S_3 d_3} = \frac{9,915 \times 2,39}{0,387 \times 2,88} L = 4,25 \text{ p mkg (p en t/m)}.$$

También estos valores obtenidos coinciden sensiblemente con los gráficos de Fernández Casado.

Viga apoyada-empotrada, L=5, simple cartela, carga uniformemente repartida

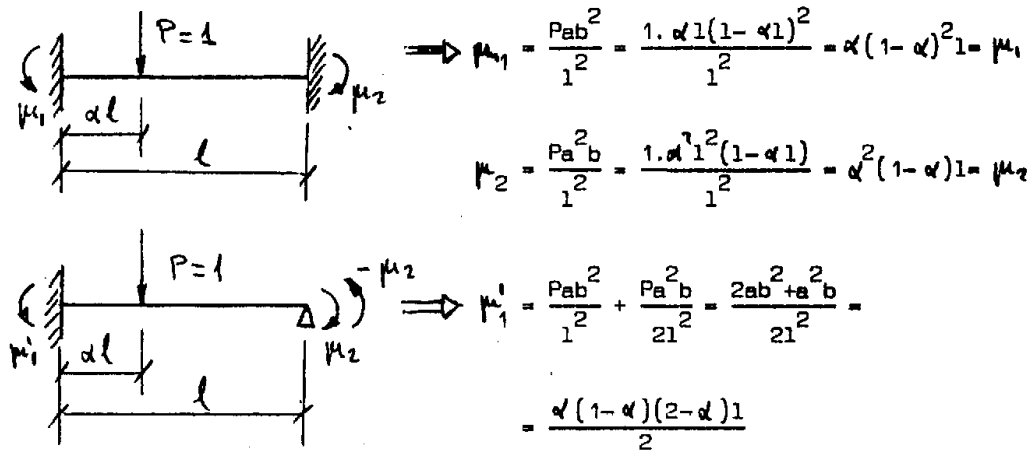


	$h$	$I_x$	$I_x/I_x = 1$
0-8	0'500	0'125	1'000
8'5	0'500	0'125	1'000
9	0'625	0'244	0'512
9'5	0'750	0'422	0'296
10	0'875	0'670	0'187
11	1'000	1'000	0'125

Líneas de Influencia por Cross.

Como sabemos, en una viga AB basta conocer las L.d.I. de los momentos sobre los apoyos A y B para, mediante aquellas, deducir cualesquiera otra (esfuerzos cortantes, reacciones, etc.).

En consecuencia, bastará indicar cómo se obtienen las L. de I. de los momentos de los apoyos. Comenzaremos tabulando los momentos de empotramiento,  $\mu_1$  y  $\mu_2$ , de una viga doblemente empotrada, y los  $\mu_1^i$ , de una apoyada-empotrada, con arreglo al siguiente cálculo :

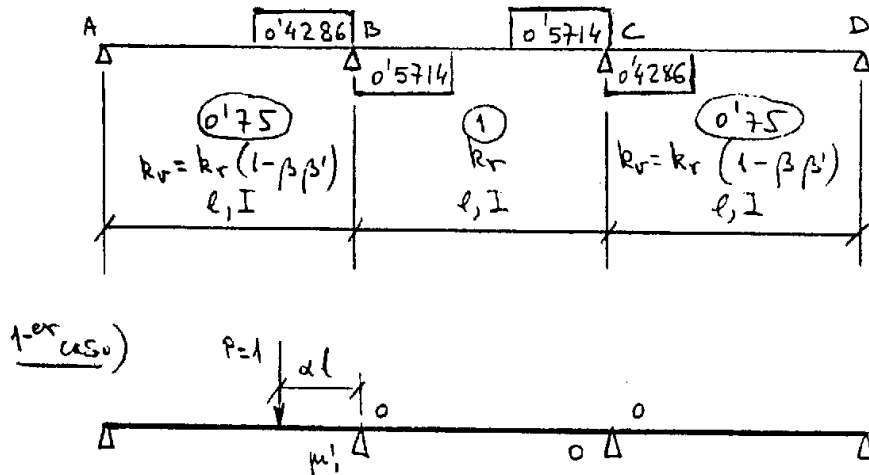


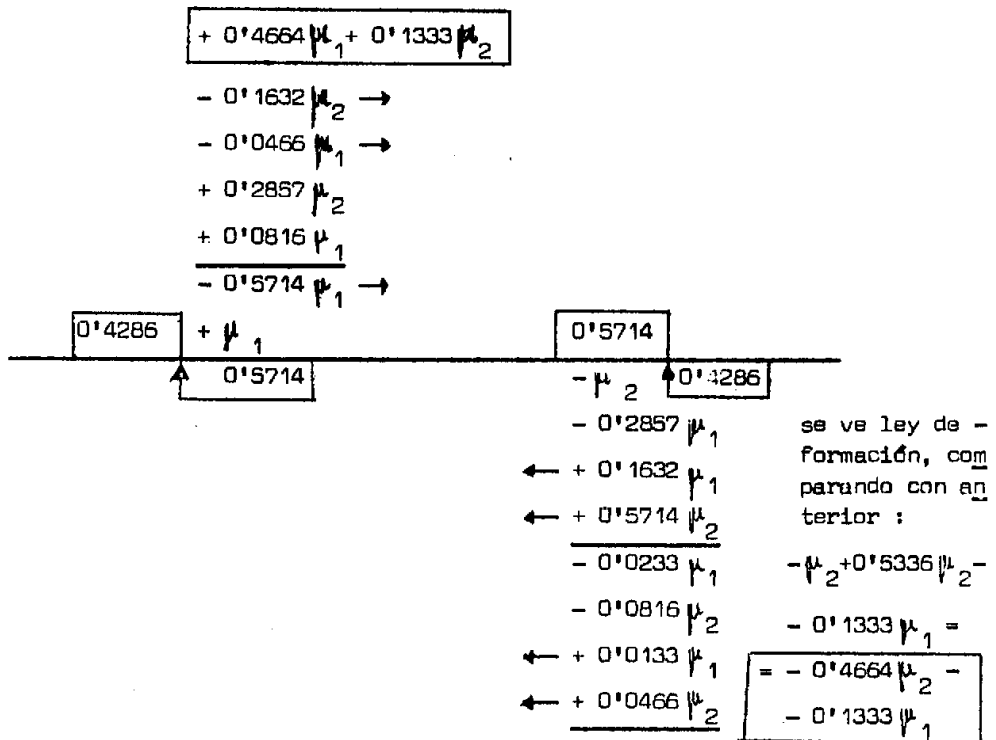
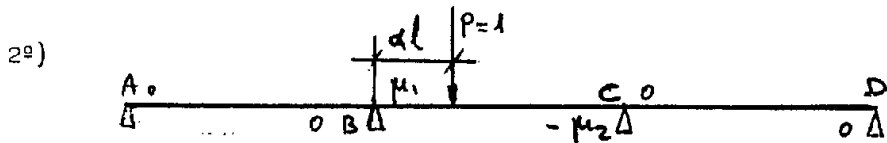
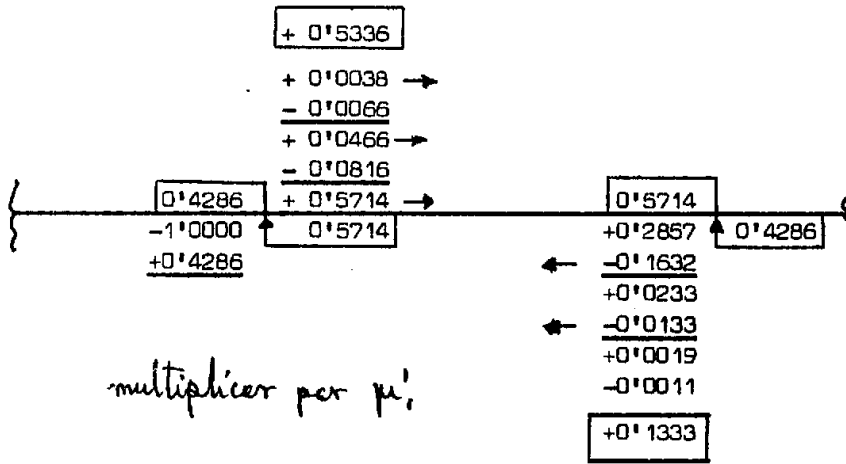
Con esas fórmulas, y dando valores a  $\alpha$ , se forma el cuadro de la página siguiente.

A continuación se toman las cantidades  $\mu_1$ ,  $\mu_2$  y  $\mu_1^i$ , como variables; situaremos sucesivamente la carga unidad sobre cada una de las vigas susceptibles de ser cargadas, y determinaremos cada vez (por el método de Cross) el valor de los momentos en apoyo en función de aquellos momentos. Para poder construir la L. de I. faltará únicamente dar valores a  $\mu_1$ ,  $\mu_2$  y  $\mu_1^i$ , según los valores del cuadro de la página siguiente.

$\alpha$	$\mu_1 = \alpha(1-\alpha)^2$	$\mu_2 = \alpha^2(1-\alpha)$	$\mu_1' = \frac{\alpha(1-\alpha)(2-\alpha)}{2}$
0'10	0'081	0'009	0'0855
0'15	0'108	0'019	0'1180
0'20	0'128	0'032	0'1440
0'25	0'141	0'047	0'1640
0'30	0'147	0'063	0'1785
0'35	0'148	0'080	0'1875
0'40	0'144	0'096	0'1920
0'45	0'136	0'111	0'1920
0'50	0'125	0'125	0'1875
0'55	0'111	0'136	0'1795
0'60	0'096	0'144	0'1680
0'65	0'080	0'148	0'1535
0'70	0'063	0'147	0'1365
0'75	0'047	0'141	0'1170
0'80	0'032	0'128	0'0960
0'85	0'019	0'108	0'0735
0'90	0'009	0'081	0'0495
0'95	0'002	0'045	0'0250

Vamos a poner un ejemplo sencillo para ver el proceso de cálculo, una viga continua sobre cuatro apoyos y tres vanos, de iguales longitudes e inercia cada vano; hacemos simplificación de apoyos extremos no empotrados.





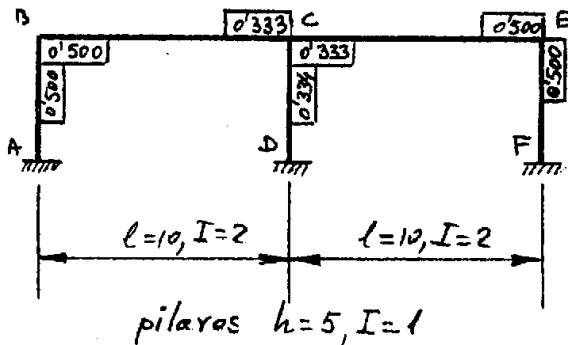
Con estos valores se forma ahora el cuadro siguiente, y con él la L. de I.;  
(ojo, en la rama CD  $\alpha$ 1 se toma a partir del empotramiento C). (1)

$\alpha$	rama AB		rama BC			rama CD	
	$\mu_1$	$M_B$	$\mu_1$	$\mu_2$	$M_B$	$\mu_1$	$M_B$
0'05	- 0'0463	- 24'7	+ 0'045	- 0'002	- 21'3	+ 0'0463	+ 6'2
0'1	- 0'0855	- 45'6	+ 0'081	- 0'009	- 39'0	+ 0'0855	+ 11'4
0'2	- 0'1440	- 76'8	+ 0'128	- 0'032	- 64'0	+ 0'1440	+ 19'2
0'3	- 0'1785	- 95'2	+ 0'147	- 0'063	- 77'0	+ 0'1785	+ 23'8
0'4	- 0'1920	-102'5	+ 0'144	- 0'096	- 80'0	+ 0'1920	+ 25'6
0'5	- 0'1875	-100'1	+ 0'125	- 0'125	- 75'0	+ 0'1875	+ 25'0
0'6	- 0'1680	- 89'6	+ 0'096	- 0'144	- 64'0	+ 0'1680	+ 22'4
0'7	- 0'1365	- 72'8	+ 0'063	- 0'147	- 49'0	+ 0'1365	+ 18'2
0'8	- 0'0960	- 51'2	+ 0'032	- 0'128	- 32'0	+ 0'0960	+ 12'8
0'9	- 0'0495	- 26'4	+ 0'009	- 0'081	- 16'0	+ 0'0495	+ 6'6
0'95	- 0'0250	- 13'3	+ 0'002	- 0'045	- 6'9	+ 0'0250	+ 3'3

$$M_B = + 0'5336 \quad M_B = -(0'4666 + 0'1333) \quad M_B = 0'1333$$

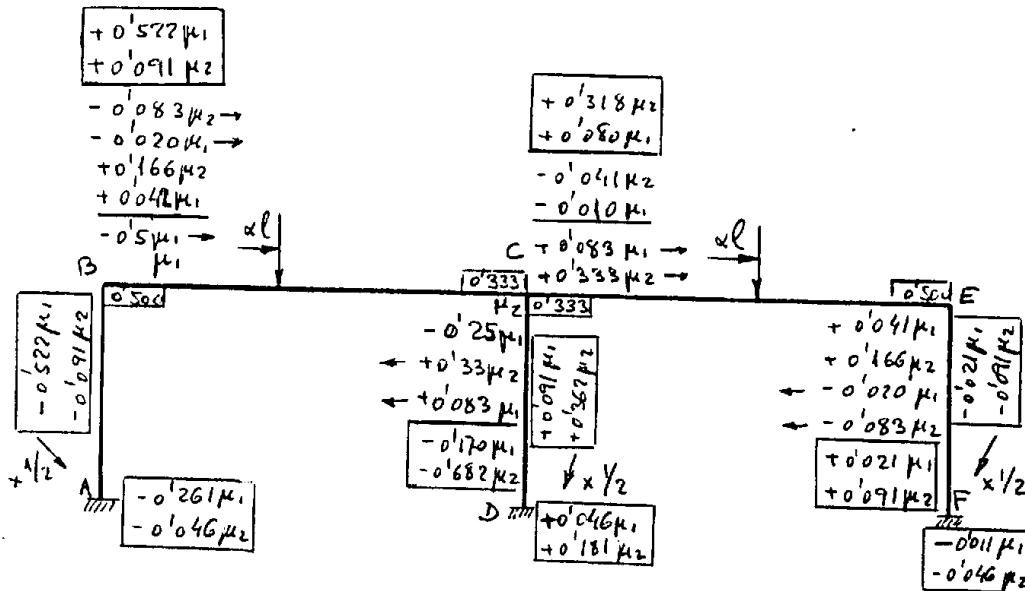
El método es aplicable igualmente a pórticos y otro tipo de estructuras. -  
Sea como segundo ejemplo el pórtico adjunto. Supongamos primeramente la

carga unidad sobre BC y a  $\alpha$ 1 del extremo B; habrá 4 etapas, primera y segunda con momentos de empotramiento perfecto sobre B y C, y tercera y cuarta con corrimientos; ambas Cross se indican (resueltos) a continuación :



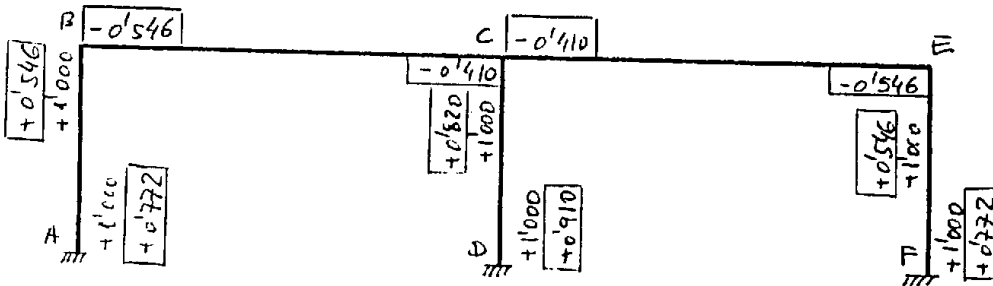
(1) Ver gráficos en páginas siguientes.

1) Nodos fijos



$$\frac{6EI\Delta}{L^2} = 1$$

2) Corrimiento de los nudos  $\times \beta$



Estableciendo las ecuaciones de corte :

$$T = \frac{0'772 + 0'545 + 0'820 + 0'910 + 0'546 + 0'772}{5} \beta = 0'872 \beta =$$

$$= + 0'136 \mu_1 - 0'055 \mu_2 ; \quad \beta = 0'156 \mu_1 - 0'063 \mu_2$$

sustituyendo :  $M_{BC} = + 0'522 \mu_1 + 0'091 \mu_2 - 0'546 (0'156 \mu_1 - 0'063 \mu_2) =$

$$= 0'437 \mu_1 + 0'125 \mu_2$$

$$M_{CB} = -0'234 \mu_1 - 0'656 \mu_2$$

$$M_{CD} = + 218 \mu_1 + 0'311 \mu_2$$

Cuando la carga desliza sobre CE vale el mismo cross, y se puede escribir por simetría de la figura :

$$\beta = + 0'063 \mu_1 - 0'156 \mu_2 \implies M_{BC} = -0'125 \mu_1 + 0'064 \mu_2$$

$$M_{CB} = -0'344 \mu_1 - 0'016 \mu_2$$

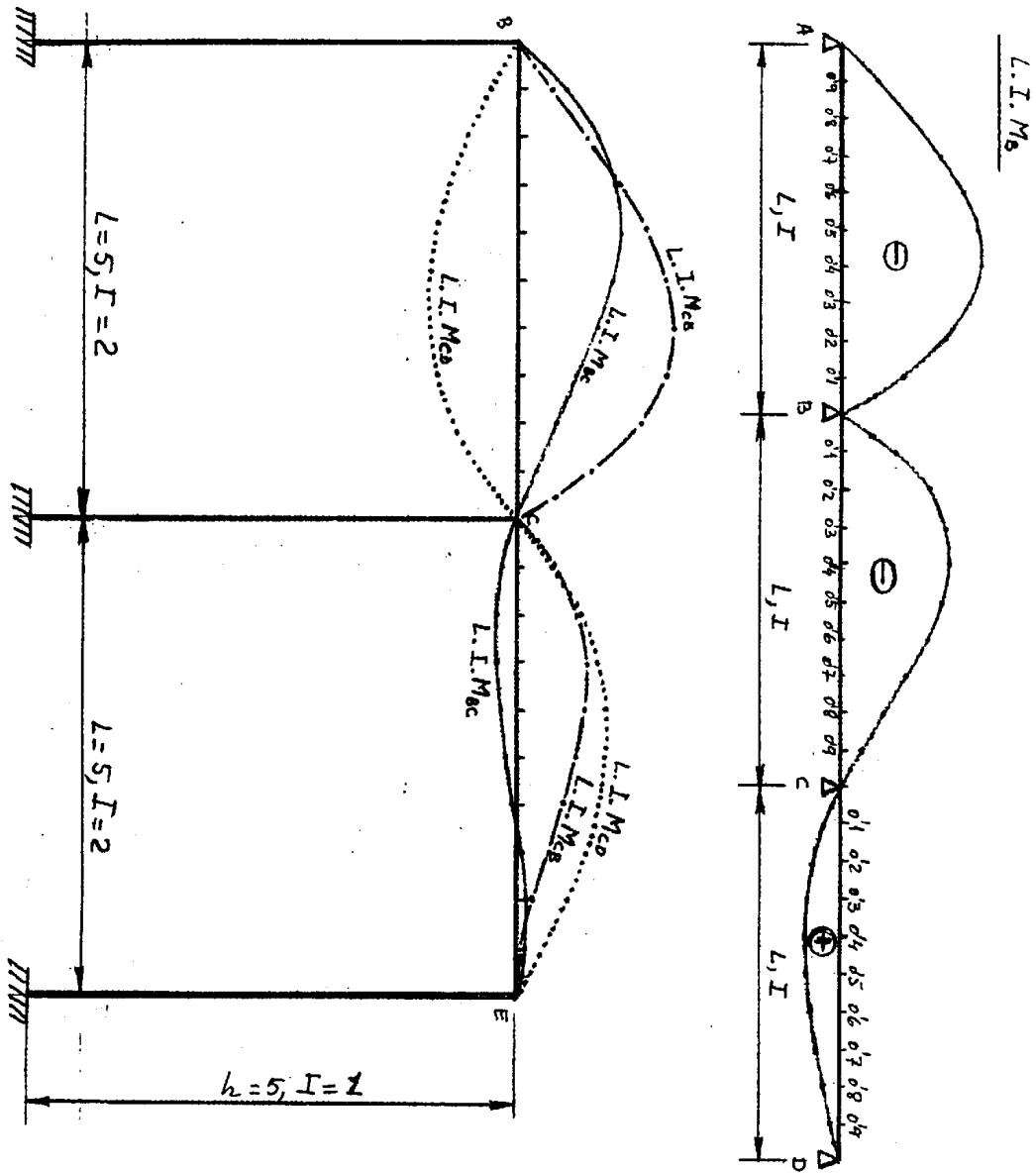
$$M_{CD} = -0'311 \mu_1 - 0'218 \mu_2$$

Con estos valores se confecciona el cuadro de la siguiente página, y las L. de I. correspondientes.



$\alpha$	$\mu_1$	$\mu_2$	momento $M_{BC}$		momento $M_{CB}$		momento $M_{CD}$			
0°05	0°045	0°002	- 20°0	+ 5°5	- 11°8	- 15°5	+ 10°4	- 14°4		
0°10	0°081	0°009	- 36°5	+ 9°5	- 24°9	- 28°0	+ 20°5	- 27°2		
0°20	0°128	0°032	- 60°0	+14°0	- 50°9	- 44°5	+ 37°8	- 46°8		
0°30	0°147	0°063	- 72°1	+14°3	- 75°7	- 51°6	+ 51°6	- 59°5		
0°40	0°144	0°096	- 74°9	+11°9	- 96°6	- 51°0	+ 51°2	- 65°7		
0°50	0°125	0°125	- 70°2	+ 7°6	-111°2	- 45°0	+ 65°1	- 66°1		
0°60	0°096	0°144	- 60°0	+ 2°8	-116°9	- 35°3	+ 65°7	- 61°2		
0°70	0°063	0°147	- 45°9	- 1°5	-111°2	- 24°0	+ 59°5	- 51°6		
0°80	0°032	0°128	- 29°9	- 4°2	- 91°4	- 13°0	+ 46°8	- 37°8		
0°90	0°009	0°081	- 14°1	- 4°1	- 55°2	- 4°4	+ 27°2	- 20°5		
0°95	0°002	0°045	- 6°5	- 2°6	- 30°0	- 1°4	+ 14°4	- 10°4		
			rama BC $-(0.437 \mu_1 + 0.125 \mu_2)$		rama DE $-(-0.125 \mu_1 + 0.064 \mu_2)$		rama BC $+ 0.218 \mu_1 + 0.311 \mu_2$		rama DE $- 0.311 \mu_1 - 0.218 \mu_2$	

Líneas de influencia vigas continuas y pórticos



(Belda Villena, Res. de Mat. y Cál. de Estruct., pág. 353)  
 Un arco parabólico de hormigón, luz  $l = 20$  m. y flecha  $f = 10$  m. está sometido a la carga  $P = 10$  t. a una distancia del arranque izquierdo  $a = 5$  m.; la sección del clave es  $wc = 40 \times 60$  cm<sup>2</sup>.; se cumple  $ds/I = dx/I_0$ ; calcular las reacciones debidas a P.

Calcular, así mismo, 1°) efecto de un incremento de temperatura  $t = 30^\circ$  ( $\alpha = 0,000012$ ); 2°) efecto de una carga uniformemente repartida en toda la luz,  $q_1 = 3$  t/m; 3°) idem de una carga sobre la mitad del arco,  $q_2 = 0,5$  t/m; 4°) calcular la compresión y momento flector en cada caso y en una sección tal que  $x = 5$  m..  $E = 2 \times 10^5$  kg/cm<sup>2</sup>.

Solución:

Se tomarán en cada caso las fórmulas de los apuntes editados.

1°) carga concentrada  $P = 10$  t ;  $\xi = a/l = 5/20 = 0,25$  ;

fórmula (19):

$$\vec{H} = \frac{15Pl}{4f} \xi^2 (1 - \xi)^2 = \frac{15 \times 10 \times 20}{4 \times 10} \cdot 0,25^2 \cdot (1 - 0,25)^2 = 2.636,7 \text{ kg} = \vec{H}^*$$

fórmula (20):

$$V \uparrow = P (1 + 2\xi) (1 - \xi)^2 = 10 (1 + 0,50) (0,75)^2 = 6.437,5 \text{ kg}$$

$$V' \uparrow = 10.000 - V = 1.562,5 \text{ kg}$$

$$\vec{\mu} = \frac{Pl}{2} \xi (1 - \xi)^2 (2 - 5\xi) = \frac{10 \times 20}{2} \cdot 0,25 \cdot 0,75^2 \cdot 0,75 = 10.546,88 \text{ mkg}$$

$$\begin{aligned} \hat{\mu}^2 &= \hat{\mu} + P \cdot (1 - a) - V \cdot l = 10.546^{\cdot}88 + 10.000 \times 15 - 8.437^{\cdot}5 \times 20 = \\ &= - 8.203^{\cdot}12 \text{ mkg} \end{aligned}$$

2º) incremento de temperatura, fórmula (33):

$$\delta = 1 \cdot \alpha \cdot \Delta t = 20 \times 0^{\cdot}000012 \times 30 = 7^{\cdot}2 \times 10^{-3} \text{ m.} = 0^{\cdot}72 \text{ cm.}$$

$$\begin{aligned} \rightarrow H &= \frac{45 \cdot E \cdot I_0 \cdot \delta}{4 \cdot f^2 \cdot l} = \frac{45 \times 2 \times 10^5 \text{ kg/cm}^2 \times 720.000 \text{ cm}^4 \times 0^{\cdot}72 \text{ cm}}{4 \times 1000^2 \text{ cm}^2 \times 2000 \text{ cm}} = \\ &= 583^{\cdot}2 \text{ kg} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \leftarrow \mu &= \frac{15 \cdot E \cdot I_0 \cdot \delta}{2 \cdot f \cdot l} = \frac{15 \times 2 \times 10^5 \text{ kg/cm}^2 \times 720.000 \text{ cm}^4 \times 0^{\cdot}72 \text{ cm}}{2 \times 1000 \text{ cm} \times 2000 \text{ cm}} = \\ &= 388.800 \text{ cmkg} = \hat{\mu}^2 \end{aligned}$$

3º) carga uniformemente repartida en toda la luz, fórmulas (23), (24) y (25), con  $\xi = 1$

$$\rightarrow H = \frac{q l \cdot l^2}{8 \cdot f} = \frac{3 \text{ t/m} \times 20^2 \text{ m}^2}{8 \times 10 \text{ m}} = 15.000 \text{ kg} = \hat{H}^1$$

$$V \uparrow = \frac{q l \cdot l}{2} = 30.000 \text{ kg} = V^{\cdot} \uparrow \quad | \quad \mu = \mu^2 = 0$$

4º) carga uniformemente repartida en la mitad de la luz, las mismas fórmulas anteriores, con  $\xi = 0^{\cdot}5$

$$\rightarrow H = \frac{q 2 \cdot l^2}{16 \cdot f} = \frac{0^{\cdot}5 \times 20^2}{16 \times 10} = 1.250 \text{ kg} = \hat{H}^2$$

$$V \uparrow = \frac{13}{32} q_2 \cdot l = \frac{13 \times 0.5 \times 20}{32} = 4.0625 \text{ kg}$$

$$V' \uparrow = 0.5 \times 10 - 4.0625 = 937.5 \text{ kg}$$

$$\mu = \frac{q_2 \cdot l^2}{64} = \frac{0.5 \times 20^2}{64} = 312.500 \text{ cmkg}$$

$$\mu' = \mu + q_2 \cdot \frac{l}{2} \left[ 1 - \frac{1}{4} \right] - V \cdot l = -312.500 \text{ cmkg}$$

5º) cálculo de compresión y momento flector:

$$y = \frac{4 \cdot f}{12} (x^1 - x^2) = \frac{4 \times 10}{20^2} (5 \times 20 - 5^2) = 7.5 \text{ m.}$$

$$\frac{dy}{dx} = \frac{4 \cdot f}{12} (1 - 2x) = \frac{10}{100} (20 - 10) = 1, \quad \text{que corresponde}$$

$$\text{a } 45^\circ, \quad \cos \alpha = \frac{dx}{ds} = \frac{\sqrt{2}}{2} = \frac{dy}{ds}$$

en el primer caso, para  $P = 10 \text{ t}$ :

$$N = H \cdot \cos \alpha + (V - P) \cdot \sin \alpha = (2.636.7 + 8.437.5 - 10.000) \frac{\sqrt{2}}{2} =$$

$$= 759.6 \text{ (compresión)}$$

$$M = \mu + H \cdot y - V \cdot x = 10.546.90 + 2.636.7 \times 7.5 - 8.437.5 \times 5 =$$

$$= -11.065.37 \text{ mkg (izquierda)}$$

para el incremento de temperatura:

$$N = 583'2 \times (\sqrt{2}/2) = 412'4 \text{ kg}$$

$$M = \overset{\curvearrowright}{p} - \overset{\curvearrowright}{H \cdot y} = 388.800 - 583'2 \times 750 = - \overset{\curvearrowleft}{48.600} \text{ cmkg (izquierda)}$$

en la carga uniformemente repartida:

$$N = (15.000 + 30.000 - 3.000 \times 5) \cdot (\sqrt{2}/2) = 21.213'2 \text{ kg (compres.)}$$

$$M = \overset{\curvearrowright}{15.000 y} - \overset{\curvearrowright}{30.000 x} + \overset{\curvearrowleft}{3.000 \frac{5^2}{2}} = 0$$

finalmente, para la carga uniforme hasta la mitad del arco:

$$N = (1.250 + 4.062'5 - 500 \times 5) \cdot (\sqrt{2}/2) = 1.988'7 \text{ kg (compresión)}$$

$$M = \overset{\curvearrowright}{312.500} + \overset{\curvearrowright}{1.250 \times 750} - \overset{\curvearrowright}{4.062'5 \times 500} + \overset{\curvearrowleft}{5.000 \frac{5 \times 500}{2}} =$$

$$= - \overset{\curvearrowleft}{156.250} \text{ cmkg (izquierda)}$$

(Prob. Elast. y Resis. de Materiales, Castrillo Cabello, Gijón)  
 La ecuación analítica de la directriz de un arco triarticulado, con apoyos al mismo nivel, y la articulación intermedia en clave, está dada por:  $y = \sqrt{10 \cdot x - x^2}$ .

Si el arco está sometido a una carga uniformemente distribuida de  $q = 500 \text{ kg/m}$ , determinar: 1º) Leyes de momentos flectores, esfuerzos normales y cortantes en todo el arco, así como reacciones en los apoyos. 2º) Tensiones normales máximas que se producen en el arco, sabiendo que la sección recta es un cuadrado de lado 10 cm. 3º) ¿Cuál debería ser la ecuación de la directriz para que el momento flector sea nulo en todo el arco, manteniéndose el valor de  $f$ , altura en clave.

Solución:

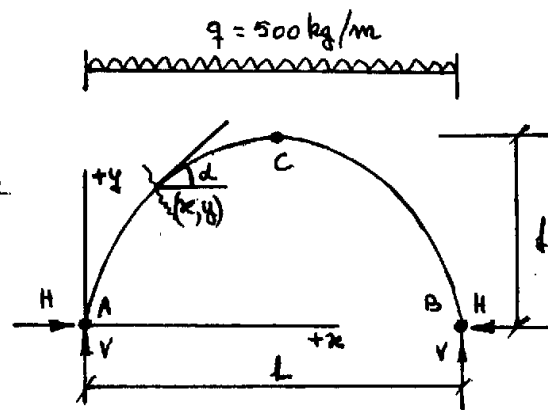
$$y = \sqrt{10 \cdot x - x^2}$$

para  $y = 0 \implies x = 0$

$$x = 10 = L$$

para  $x = 5$ ,  $y = 5 = f$

$$V = V' = \frac{q \cdot L}{2} = 2.500 \text{ kg}$$



$$\Sigma M_c = 0 ; \frac{q \cdot x^2}{2} + Hy - Vx = 0 ; \frac{500 \cdot 25}{2} + H \cdot 5 - 2500 \cdot 5 = 0$$

$$H = 1.250 \text{ kg}$$

$$M_x = - \frac{q \cdot x^2}{2} - Hy + Vx = - 250 \cdot x^2 - 1250 \cdot y + 2500 \cdot x =$$

$$= 250x \cdot (10 - x) - 1250 \cdot y = M_x \quad (\alpha)$$

$$y = \sqrt{10 \cdot x - x^2} ; y' = \operatorname{tg} \alpha = \frac{d}{dx} (10x - x^2)^{\frac{1}{2}} = \frac{5 - x}{y}$$

$$\cos\alpha = \frac{1}{\sqrt{1 + \operatorname{tg}^2\alpha}} = \frac{y}{5} \quad ; \quad \operatorname{sen}\alpha = \sqrt{1 - \cos^2\alpha} = \frac{x - 5}{5}$$

$$N_x = H \cdot \cos\alpha + (V - qx) \cdot \operatorname{sen}\alpha = \frac{1250 \cdot y}{5} + \frac{(2500 - 500 \cdot x)(x - 5)}{5} =$$

$$250 \cdot y - 100 \cdot (5 - x)^2 = N_x \quad (\beta)$$

$$T_x = (V - qx) \cdot \cos\alpha - H \cdot \operatorname{sen}\alpha =$$

$$= (2500 - 500x) \frac{y}{5} - \frac{1250(x - 5)}{5} = (500 - 100x)y - 250(x - 5) =$$

$$= (5 - x)(100y + 250) = T_x$$

Para calcular los máximos de  $M_x$  y  $N_x$  se derivan las expresiones  $(\alpha)$  y  $(\beta)$ :

$$M_x = 250x \cdot (10 - x) - 1250 \cdot y$$

$$M'_x = 2500 - 500 \cdot x - 1250 \frac{5 - x}{y} = 0 \quad ;$$

$$5 - x = \frac{2 \cdot 5(5 - x)}{y} = 0 \quad ; \quad \text{para } x = 5, \quad M_x = 0, \quad \text{mínimo ;}$$

$$\text{otra solución para } y = 2 \cdot 5 \quad ; \quad 10 \cdot x - x^2 = 6 \cdot 25$$

$$\text{dos soluciones: } x = 4 \cdot 33 \quad \text{y} \quad x = 0 \cdot 67 \quad (\text{puntos simétricos})$$

$$\text{que dan el valor de:} \quad M_x = -1.562 \cdot 5 \text{ mkg}$$

$$N_x = 250 \cdot y - 100(5 - x)^2$$



$$N^{\circ}x = 250 \frac{5-x}{y} - 100 \cdot 2 \cdot (5-x) \cdot (-1) = 0$$

primera solución para  $x = 5$ , pero aquí  $Mx$  es nulo;

segunda solución para 
$$\frac{250}{y} + 200 = 0 \quad ;$$

que da  $y = -1.25$ , solución imposible;

entonces  $Nx$  para  $x = 0.67$   
 $y = 2.50$   $N = -1.250 \text{ kg}$   
 $x = 0.67$

sección:  $s = a^2 = 100 \text{ cm}^2$ ;

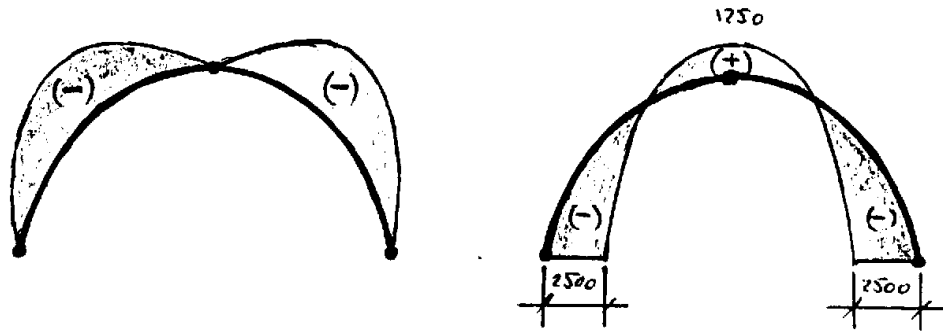
momento resistente:  $W = \frac{b \cdot h^2}{6} = a \frac{5}{6} = 1000/6 \text{ cm}$

$$\sigma_{\text{máx}} = \frac{156.250}{100/6} + \frac{1.250}{100} = 950 \text{ kg/cm}^2$$

Para calcular la directriz de momento flector constante nulo se iguala a cero la ecuación ( $\beta$ ):

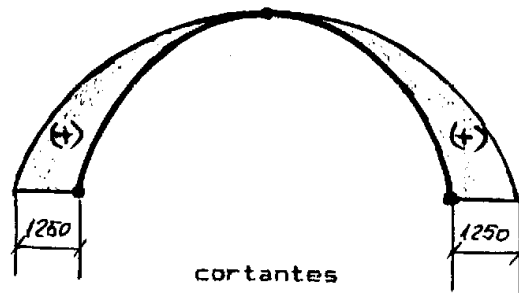
$$Mx = 250 \cdot x (10 - x) - 1250 \cdot y = 0 \quad y = 0.2 \cdot x (10 - x)$$

Finalmente, de las ecuaciones antes deducidas, se dibujan en la página siguiente los diagramas de flectores, esfuerzos normales y cortantes:



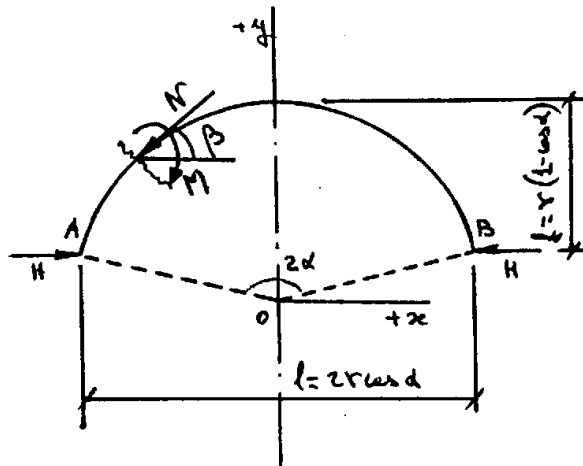
flectores

normales



cortantes

(Timoshenko y Young, pág. 346, nº 1).  
 El arco simétrico biarticulado de la figura tiene directriz circular de radio  $r$  u subtiene un ángulo central  $2\alpha$ ; el área transversal,  $A$ , y el momento de inercia,  $I = k^2 \cdot A$  son constantes a lo largo de toda su longitud. Calcular el incremento de luz debido a un empuje horizontal  $H$ .



$$x^2 + y^2 = r^2$$

$$dy/dx = -x/y = \text{tg} \beta$$

Solución:

Si se desprecian los efectos de la cortadura, T, los valores de M y N, flector y compresión respectivamente, en una sección cualesquiera valen:

$$M = H (y - r \cdot \cos \alpha) \quad ; \quad N = H \cdot \cos \beta$$

$$\delta = \int_S \frac{M \cdot y \cdot ds}{E I} + \int_S \frac{N \cdot dx}{E A} \quad , \text{ en donde "y" vale } (y - r \cdot \cos \alpha)!$$

se calculan las dos integrales por separado;

$$\begin{aligned} \int_S H(y - r \cdot \cos \alpha)^2 \cdot ds &= \int_S H(y^2 + r^2 \cdot \cos^2 \alpha - 2ry \cdot \cos \alpha) \sqrt{dx^2 + dy^2} = \\ &= 2 \cdot H \int_0^{r \text{sen } \alpha} (y^2 + r^2 \cdot \cos^2 \alpha - 2ry \cdot \cos \alpha) \frac{r}{y} dx = \\ &= 2H \left[ r \int_0^{r \text{sen } \alpha} \sqrt{r^2 - x^2} dx + r^3 \cdot \cos^2 \alpha \int_0^{r \text{sen } \alpha} \frac{dx}{\sqrt{r^2 - x^2}} - 2r^2 \cos \alpha \int_0^{r \text{sen } \alpha} dx \right] = \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 &= 2 \cdot H \cdot r \left[ \frac{1}{2} (x \sqrt{r^2 - x^2} + r^2 \cdot \arcsen \frac{x}{r}) \right]_0^{r \cdot \text{sen} \alpha} \\
 &+ 2 \cdot H \cdot r^3 \cdot \cos^2 \alpha \left( \arcsen \frac{x}{r} \right)_0^{r \cdot \text{sen} \alpha} - 4 \cdot H \cdot r^2 \cdot \cos \alpha \cdot r \cdot \text{sen} \alpha = \\
 &= 2 \cdot H \cdot r \cdot \left[ \frac{\alpha}{2} - \frac{3 \cdot \text{sen} 2\alpha}{4} + \alpha \cdot \cos^2 \alpha \right] = 2 \cdot H \cdot r^3 \cdot F(\alpha)
 \end{aligned}$$

$$\int_S \frac{M \cdot y \cdot ds}{E I} = \frac{2 \cdot H \cdot r^3}{E I} F(\alpha)$$

$$\int_S \frac{N \cdot dx}{E A} = \int_S \frac{k^2 \cdot H \cdot \cos \beta \cdot dx}{E I} = \frac{H \cdot k^2}{E I} \int_S \frac{dx}{\sqrt{1 + \text{tg}^2 \beta}} =$$

$$= \frac{H \cdot k^2}{E I \cdot r} 2 \int_0^{r \cdot \text{sen} \alpha} y \cdot dx =$$

$$= \frac{2H \cdot k^2}{E I \cdot r} \left[ \frac{1}{2} (x \sqrt{r^2 - x^2} + r^2 \cdot \arcsen \frac{x}{r}) \right]_0^{r \cdot \text{sen} \alpha} =$$

$$= \frac{2 \cdot H \cdot k^2 \cdot r}{E I} \left[ \frac{\text{sen} 2\alpha}{4} + \frac{\alpha}{2} \right]$$

y, haciendo  $\frac{\text{sen} 2\alpha}{4} + \frac{\alpha}{2} = G(\alpha) \cdot F(\alpha)$ , queda finalmente

$$\delta = \frac{2 \cdot H \cdot r^3}{E I} F(\alpha) \left[ 1 + \frac{k^2}{r^2} G(\alpha) \right]$$

CALCULO MATRICIAL ESTRUCTURAS

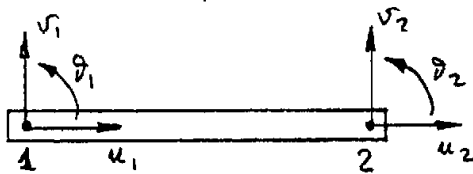
(Escuela Superior Arquitectura, Sevilla)

En una viga prismática, perteneciente a un pórtico plano, se han medido - los siguientes corrimientos:

		coorden.	u	v	ϑ
extremo	1	(2;6)	3 cm.	1 cm.	0'006 rad
"	2	(8;6)	2 cm.	1 cm.	-0'003 "

Calcular, en coordenadas locales : a) las matrices de rigidez y flexibilidad; b) reacciones en los extremos; c) reacciones en los extremos, si sobre la viga actua una carga uniformemente repartida de 4 t/m.; tóme-se  $A = 0'60 \cdot 0'25 \text{ m}^2$   
 $E = 2'0 \cdot 10^6 \text{ t/m}^2$

Solución : la longitud de la barra  $L = 6 \text{ m.}$  (8-6 coordenadas)



a) se trata de una barra de pórtico extensible; las matrices elementales serán:

$$[F] = \begin{bmatrix} \frac{L}{EA} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{L^3}{3EI} & \frac{L^2}{2EI} \\ 0 & \frac{L^2}{2EI} & \frac{L}{EI} \end{bmatrix}; \quad [K] = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix}$$

- 138 =

b) Reacciones

$$\begin{bmatrix} N_1 \\ V_1 \\ M_1 \\ N_2 \\ V_2 \\ M_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} EA/L & & & & & \\ & 12EI/L^3 & & & & \\ & 6EI/L^2 & 4EI/L & & & \\ -EA/L & & & EA/L & & \\ & -12EI/L^3 & -6EI/L^2 & & 12EI/L^3 & -6EI/L^2 \\ & 6EI/L^2 & 2EI/L & & -6EI/L & 4EI/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 3 \cdot 10^{-2} \\ 1 \cdot 10^{-2} \\ 6 \cdot 10^{-3} \\ 2 \cdot 10^{-2} \\ 1 \cdot 10^{-2} \\ -3 \cdot 10^{-3} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} N_1 \\ V_1 \\ M_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} EA/L & & & \\ & 12EI/L^3 & 6EI/L^2 & \\ & 6EI/L^2 & 4EI/L & \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 3 \cdot 10^{-2} \\ 1 \cdot 10^{-2} \\ 6 \cdot 10^{-3} \end{bmatrix} +$$

$$\begin{bmatrix} -EA/L & & & \\ & -12EI/L^3 & 6EI/L^2 & \\ & -6EI/L^2 & 2EI/L & \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 2 \cdot 10^{-2} \\ 1 \cdot 10^{-2} \\ -3 \cdot 10^{-3} \end{bmatrix} =$$

$$= 10^{-2} \begin{bmatrix} 3EA/L \\ \frac{12EI}{L^3} + \frac{6EI}{L^2} \cdot 0'6 \\ \frac{6EI}{L^2} + \frac{4EI}{L} \cdot 0'6 \end{bmatrix} + 10^{-2} \begin{bmatrix} -2EA/L \\ \frac{-12EI}{L^3} - \frac{6EI}{L^2} \cdot 0'3 \\ \frac{-6EI}{L^2} - \frac{2EI}{L} \cdot 0'3 \end{bmatrix} =$$

$$= 10^{-2} \begin{bmatrix} EA/L \\ 0.3 \frac{6EI}{L^2} \\ 1.8 \frac{EI}{L} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 500 \text{ t} \\ 4.5 \text{ t} \\ 27.0 \text{ mt} \end{bmatrix}$$

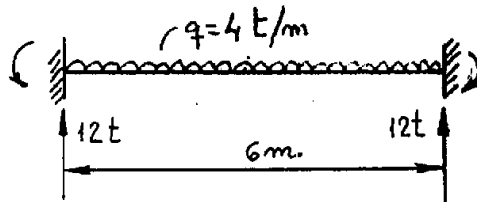
Puede comprobarse ya que

$$N_2 = -500 \text{ t}$$

$$V_2 = -4.5 \text{ t}$$

$$M_2 = 0$$

c) Las fórmulas anteriores nos dan las reacciones sobre los nudos extremos debidos a los "corrimientos de esos nudos". Si actúa una carga, habrá que sumar a aquellos las debidas a esta carga (barra biempotrada):



$$\mu = \mu' = \frac{ql^2}{12} = \frac{4 \cdot 36}{12} = 12 \text{ mt}$$

$$N_1 = 500 \text{ t}$$

$$V_1 = 4.5 + 12 = 16.5 \text{ t}$$

$$M_1 = 27 + 12 = 39 \text{ mt}$$

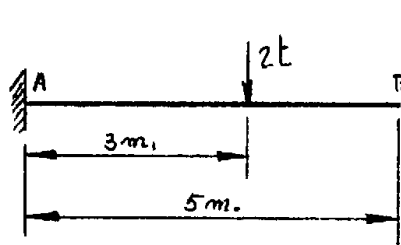
$$N_2 = -500 \text{ t}$$

$$V_2 = -4.5 + 12 = 7.5 \text{ t}$$

$$M_2 = 0 - 12 = -12 \text{ mt}$$

(Escuela de Arquitectura, Sevilla, curso 81-82)

Calcular por métodos matriciales, en la figura adjunta: a) flecha del punto B; b) giro del mismo punto B; c) momento en el punto A.

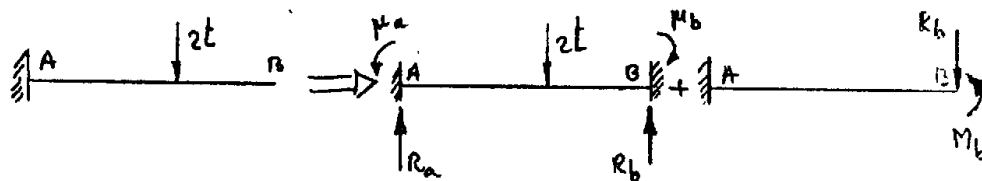


$$0.2 \cdot 0.6 \text{ m}^2, E = 2 \cdot 10^6 \text{ t/m}^2$$

$$I = \frac{bh^3}{12} = \frac{0.2 \cdot 0.6^3}{12} =$$

$$EI = 7200 / EA = 0.24 \cdot 10^6$$

Solución :



El cálculo de las reacciones de empotramiento perfecto nos da:

$$M_a = \frac{Pab^2}{l^2} = \frac{2 \cdot 3 \cdot 2^2}{5^2} = 0.96 \text{ mt}$$

$$M_b = \frac{Pa^2b}{l^2} = \frac{2 \cdot 3^2 \cdot 2}{5^2} = 1.44 \text{ m t}$$

$$R_a = \downarrow - \frac{1.44 - 0.96}{1} + \frac{P}{1} b =$$

$$= \uparrow 0.704 \text{ t}$$

$$R_b = \uparrow \frac{1.44 - 0.96}{5} + \frac{P}{1} a = 1.296 \text{ t}$$

Las cargas en el nodo B son  $P_b =$

$$\begin{bmatrix} 0 \\ -1.296 \\ 1.44 \end{bmatrix}$$

y la ecuación matricial resulta ser:

$$\begin{bmatrix} P_a \\ P_b \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} K_{11} & K_{12} \\ K_{21} & K_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_1 \\ \delta_2 \end{bmatrix}$$

, con  $\delta_1 = 0$  por empotramiento; resolviendo (no hay  $u_1, u_2$ )



$$P_b = K_{12} \cdot 0 + K_{22} \delta_2 \Rightarrow \begin{bmatrix} -1'296 \\ 1'44 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{12EI}{L^3} & \frac{-6EI}{L^2} \\ \frac{-6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_{22} \\ \theta_{22} \end{bmatrix}$$

$$\left. \begin{aligned} -1'296 &= 691'2 v_{22} - 1728 \theta_{22} \\ 1'44 &= -1728 v_{22} + 5760 \theta_{22} \end{aligned} \right\} \text{resolviendo, } \theta_{22} =$$

$$\frac{\begin{vmatrix} 691'2 & -1'296 \\ -1728 & 1'44 \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 691'2 & -1728 \\ -1728 & 5760 \end{vmatrix}} = -1'25 \cdot 10^{-3} \text{ radianes}$$

$$v_{22} = -5 \cdot 10^{-3} \text{ m} = -5 \text{ mm (hacia abajo)}$$

De la ecuación motricial sacamos  $P_a = K_{11} \delta_1 + K_{12} \delta_2$

$$\begin{bmatrix} R_a \\ M_a \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{-12EI}{L^2} & \frac{6EI}{L} \\ \frac{-6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_{22} \\ \theta_{22} \end{bmatrix}$$

$$\begin{aligned} M_a &= \left( \frac{-6EI}{L^2} \right) (-5 \cdot 10^{-3}) + \\ &+ \frac{2EI}{L} (-1'25 \cdot 10^{-3}) = \\ &= 5'04 \text{ m t} \end{aligned}$$

momento total  $5'04 + 0'96 = 6 \text{ mt}$  (comprobar facilmente)

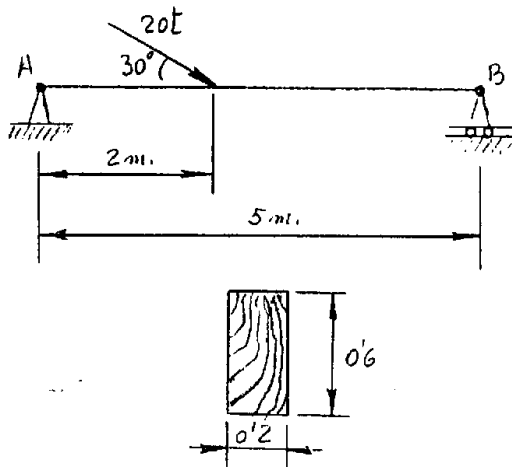
Comprobemos reacción total en A:

$$R_A = \left( -\frac{12EI}{L^3} \right) (-5 \cdot 10^{-3}) + \frac{6EI}{L^2} (-1'25 \cdot 10^{-3}) = 1'296 \text{ t}$$

total  $1'296 + 0'704 = 2 \text{ t}$  (evidente)

(Escuela de Arquitectura, Sevilla, curso 81-82)

Calcular por métodos matriciales, en la figura adjunta, 1º) el giro del extremo B; 2º) el alargamiento de la barra AB; 3º) la reacción vertical en A.



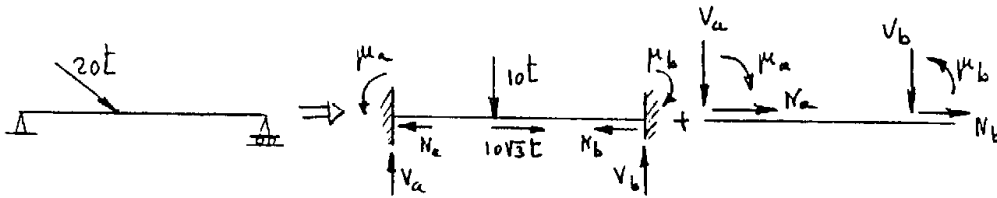
$$A = 0.2 \cdot 0.6 = 0.12 \text{ m}^2$$

$$E = 2 \cdot 10^6 \text{ t/m}^2$$

$$I = \frac{bh^3}{12} = 3.6 \cdot 10^{-3} \text{ m}^4$$

$$EI = 7200$$

$$AE = 0.24 \cdot 10^6$$



desglosamos la viga propuesta en la hiperestática empotrada y la subsiguiente:

$$\left. \begin{aligned} \mu_a &= \frac{Pab^2}{l^2} = \frac{10 \cdot 2 \cdot 9}{25} = 7.2 \text{ mt} \\ \mu_b &= \frac{Pa^2b}{l^2} = \frac{10 \cdot 4 \cdot 3}{25} = 4.8 \text{ mt} \end{aligned} \right\} \begin{aligned} V_a &= \frac{P}{l} \cdot 3 + \frac{7.2 - 4.8}{5} = 6.48 \text{ t} \\ V_b &= \frac{P}{l} \cdot 2 - \frac{7.2 - 4.8}{5} = 3.52 \text{ t} \end{aligned}$$

$$\frac{2N_a}{AE} = \frac{3N_b}{AE} ; N_a = 1.5 N_b$$

$$N_a + N_b = 10\sqrt{3} ; N_b = \frac{10\sqrt{3}}{2.5} = 6.928 \text{ t}; N_a = 10.392 \text{ t}$$

Aplicando ahora el cálculo matricial a la barra de la derecha, con las limitaciones de movimientos impuestos en la viga original ( $u_a = v_a = 0$ ;  $v_b = 0$ )

$$\begin{bmatrix} 10'392 \\ -6'48 \\ -7'20 \\ 6'928 \\ -3'62 \\ 4'80 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} EA/L & 0 & 0 & -EA/L & 0 & 0 \\ 0 & 12EI/L^3 & 6EI/L^2 & 0 & -12EI/L^3 & 6EI/L^2 \\ 0 & 6EI/L^2 & 4EI/L & 0 & -6EI/L^2 & 2EI/L \\ -EA/L & 0 & 0 & EA/L & 0 & 0 \\ 0 & -12EI/L^3 & -6EI/L^2 & 0 & 12EI/L^3 & -6EI/L^2 \\ 0 & 6EI/L^2 & 2EI/L & 0 & -6EI/L^2 & 4EI/L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \vartheta_a \\ u_b \\ 0 \\ \vartheta_b \end{bmatrix}$$

$$6'928 = + \frac{EA}{L} u_b \implies u_b = \frac{6'928 \cdot 5}{0'24 \cdot 10^6} = 1'44 \cdot 10^{-4} \text{ m. } < > 0'144 \text{ mm}$$

(comprobación: de la viga original sacamos fácilmente  $\delta = \frac{10\sqrt{3.2}}{AE} = 0'144 \text{ mm.}$ )

$$\left. \begin{aligned} -7'20 &= \frac{4EI}{L} \vartheta_a + \frac{2EI}{L} \vartheta_b \\ 4'80 &= \frac{2EI}{L} \vartheta_a + \frac{4EI}{L} \vartheta_b \end{aligned} \right\} \begin{aligned} -7'20 &= 5760 \vartheta_a + 2880 \vartheta_b \\ 4'80 &= 2880 \vartheta_a + 5760 \vartheta_b \end{aligned}$$

$$\vartheta_b = \frac{\begin{vmatrix} 5760 & -7'20 \\ 2880 & 4'80 \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 5760 & 2880 \\ 2880 & 5760 \end{vmatrix}} = \frac{48.384}{+24.883.200} = 0'00194 \text{ radianes;}$$

$\vartheta_a = \text{análógamente} = -0'00222 \text{ radianes.}$

(comprobaciones; sacamos las fórmulas de "Resistencia de M" ;

$$\vartheta_b = \frac{Pab(1+a)}{6EI \cdot 2} = \frac{10 \cdot 2 \cdot 3 \cdot 7}{30.7200} = 0'00194 \text{ radianes;}$$

$$\vartheta_a = \frac{Pb(1^2 - b^2)}{6EI \cdot 2} = \frac{10 \cdot 3 \cdot 16}{30.7200} = 0'00222 \text{ radianes.})$$

Ahora ya:

$$\begin{bmatrix} P_A \\ P_B \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -10'392 \\ 6'48 \\ 7'20 \\ -6'928 \\ 3'52 \\ -4'80 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} \\ k_{21} & k_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -22 \cdot 10^{-4} \\ 1'44 \cdot 10^{-4} \\ 0 \\ 19'4 \cdot 10^{-4} \end{bmatrix}$$

$$V_a = [6'48] + \left[ \frac{6EI}{L^2} \vartheta_a + \frac{6EI}{L^2} \vartheta_b \right] = 6'48 + \frac{6EI}{L^2} (-0'00028) =$$

$$= 6'48 - 0'48 = 6 \text{ t}$$

Por ejemplo momento en A:

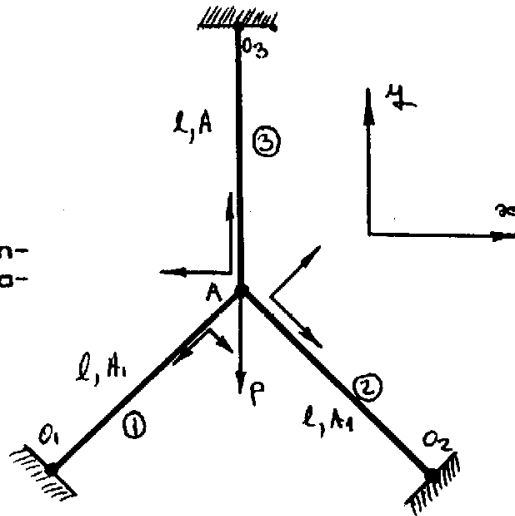
$$M_A = 7'20 + \frac{4EI}{L} \vartheta_a + \frac{2EI}{L} \vartheta_b = 7'20 + (-12'787) + 5'587 = 0$$

(Timoshenko, tomo I, pag. 318, nº 1)

La carga vertical  $P$  está sostenida como indica la figura (1,  $A$  longitud y sección de la barra vertical y  $l$ ,  $A_1$  de las barras inclinadas). Determinar las tensiones en las barras y la relación  $A_1/A$  para que dichas tensiones sean numéricamente iguales.

Solución:

en la fig.dcha. se han indicado las coordenadas locales y las globales.



barra (1),  $\alpha = 225^\circ$

$$\text{sen} \alpha = \text{cos} \alpha = -\sqrt{2}/2$$

$$(k_{11})_1 = \frac{E \cdot A_1}{L} \begin{bmatrix} \text{cos}^2 \alpha & \text{sen} \alpha \cdot \text{cos} \alpha \\ \text{sen} \alpha \cdot \text{cos} \alpha & \text{sen}^2 \alpha \end{bmatrix} =$$

$$= \frac{E \cdot A_1}{L} \begin{bmatrix} 1/2 & 1/2 \\ 1/2 & 1/2 \end{bmatrix} = \frac{E \cdot A_1}{2L} \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & 1 \end{bmatrix}$$

barra (2),  $\alpha = 315^\circ$  ;  $\text{sen} \alpha = -\sqrt{2}/2$  ;  $\text{cos} \alpha = \sqrt{2}/2$

$$(k_{11})_2 = \frac{E \cdot A_1}{L} \begin{bmatrix} 1/2 & -1/2 \\ -1/2 & 1/2 \end{bmatrix} = \frac{E \cdot A_1}{2L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$

barra (3),  $\alpha = 90^\circ$  ;  $\text{sen} \alpha = 1$  ;  $\text{cos} \alpha = 0$

$$(k_{11})_3 = \frac{E \cdot A}{L} \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$[P] = [(k_{11})_1 + (k_{11})_2 + (k_{11})_3] \cdot \delta A \quad , \quad \text{es decir}$$

$$\begin{bmatrix} 0 \\ -P \end{bmatrix} = \left\{ \frac{E \cdot A_1}{2L} \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & 1 \end{bmatrix} + \frac{E \cdot A_1}{2L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} + \frac{E \cdot A}{L} \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \right\} \cdot \begin{bmatrix} \delta u \\ \delta v \end{bmatrix}$$

y, como  $\delta u = 0$ , por simetría, queda:

$$-P = \frac{E \cdot A_1}{2L} (\delta v + \delta v) + \frac{E \cdot A}{L} \delta v \quad ; \quad \delta v = \frac{-PL}{E(A + A_1)} = \delta v'$$

por ser globales = locales en la barra (3);

$$P_3' = (k_{11})_3 \cdot \delta A' = \frac{E \cdot A}{L} \frac{-PL}{E(A + A_1)} = \frac{-AP}{A + A_1} \quad \downarrow \quad (\text{tracción})$$

$$\delta_1' = T^t \cdot \delta A = [\cos \alpha \quad \sin \alpha] \cdot \delta A = \left[ -\frac{\sqrt{2}}{2} \quad -\frac{\sqrt{2}}{2} \right] \frac{-PL}{E(A + A_1)} =$$

$$= \frac{\sqrt{2} \cdot PL}{2E(A + A_1)} \quad \swarrow \quad (\text{compresión})$$

$$P_1' = (k_{11})_1 \cdot \delta_1' = \frac{E \cdot A_1}{L} \frac{\sqrt{2} PL}{2E(A + A_1)} = \frac{\sqrt{2} \cdot A_1 \cdot P}{2(A + A_1)} \quad \swarrow$$

(compresión) (positivo, tal y como se han tomado las direcciones locales)

$$\delta 2' = T^+ \cdot \delta A = \left[ \frac{\sqrt{2}}{2} \quad -\frac{\sqrt{2}}{2} \right] \frac{-PL}{E(A+A1)} = \frac{\sqrt{2} PL}{2E(A+A1)}$$

y sale, lógicamente, el mismo valor.

La ecuación matricial completa para calcular las reacciones será:

$$\begin{bmatrix} Ro1 \\ Ro2 \\ Ro3 \\ P \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (k11)1 & 0 & 0 & (k12)1 \\ 0 & (k11)2 & 0 & (k12)2 \\ 0 & 0 & (k11)3 & (k12)3 \\ (k21)1 & (k21)2 & (k21)3 & (k22)1 + (k22)2 + (k22)3 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} \delta 1=0 \\ \delta 2=0 \\ \delta 3=0 \\ \delta A \end{bmatrix}$$

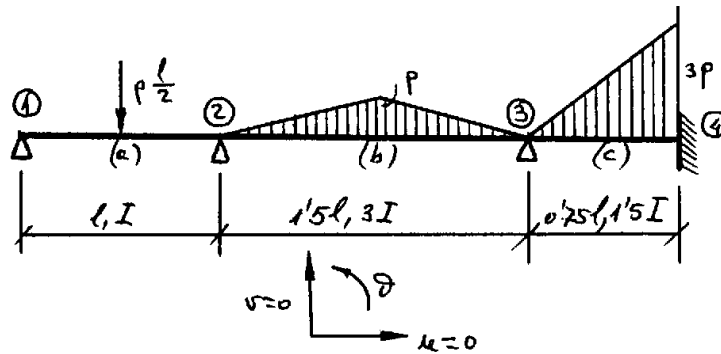
Ro1 = (k12)1 · δA ; y, en locales, resulta:

$$Ro1 = \left( -\frac{E \cdot A1}{L} \right) \frac{\sqrt{2}}{2} \frac{PL}{E(A+A1)} = -\frac{\sqrt{2} \cdot A1 \cdot P}{2(A+A1)}$$

opuesta a P1'. Análogamente, el resto de las reacciones.

---

(Fdez. Casado, Cálculo de Estruct. Reticulares, pág. 84)  
 Resolver matricialmente el problema de la figura adjunta  
 (cálculo de reacciones).



Se adoptan la nomenclatura de nudos y barras indicadas en la anterior figura y solo se consideran desplazamientos giros ( $\neq 0$ ); es decir,  $u_i = 0$  y  $v_i = 0$ , que se deduce de las condiciones de sustentación.

Para facilitar el cálculo, que no sea literal, se toma  $l = 4\text{m.}$ ,  $1.5 \cdot l = 6\text{m.}$ ,  $0.75 \cdot l = 3\text{m.}$  y se supondrán barras inextensibles; no es necesario pasar de coordenadas locales a globales, al ser todos los sistemas coincidentes. La matriz global será:

$$\begin{bmatrix} (k_{11})_a & (k_{12})_a & 0 & 0 \\ (k_{21})_a & (k_{22})_a + (k_{22})_b & (k_{23})_b & 0 \\ 0 & (k_{32})_b & (k_{33})_b + (k_{33})_c & (k_{34})_c \\ 0 & 0 & (k_{43})_c & (k_{44})_c \end{bmatrix}$$

y cada elemental:

$$\begin{bmatrix} 12 EI/L & & & \\ 6 EI/L^2 & 4 EI/L & & \\ \hline -12 EI/L & -6 EI/L^2 & 12 EI/L & \\ 6 EI/L^2 & 2 EI/L & -6 EI/L^2 & 4 EI/L \end{bmatrix} \quad \begin{array}{l} \\ \\ \text{(simétrica)} \\ \end{array}$$



con lo cual, y sustituyendo valores de cada barra, resultan:

$$[k_a] = EI \begin{bmatrix} 0'188 & 0'375 & -0'188 & 0'375 \\ 0'375 & 1'000 & -0'375 & 0'500 \\ \hline -0'188 & -0'375 & 0'188 & -0'375 \\ 0'375 & 0'500 & -0'375 & 1'000 \end{bmatrix}$$

l = 4 ; I

$$[k_b] = EI \begin{bmatrix} 0'167 & 0'500 & -0'167 & 0'500 \\ 0'500 & 2'000 & -0'500 & 1'000 \\ \hline -0'167 & -0'500 & 0'167 & -0'500 \\ 0'500 & 1'000 & -0'500 & 2'000 \end{bmatrix}$$

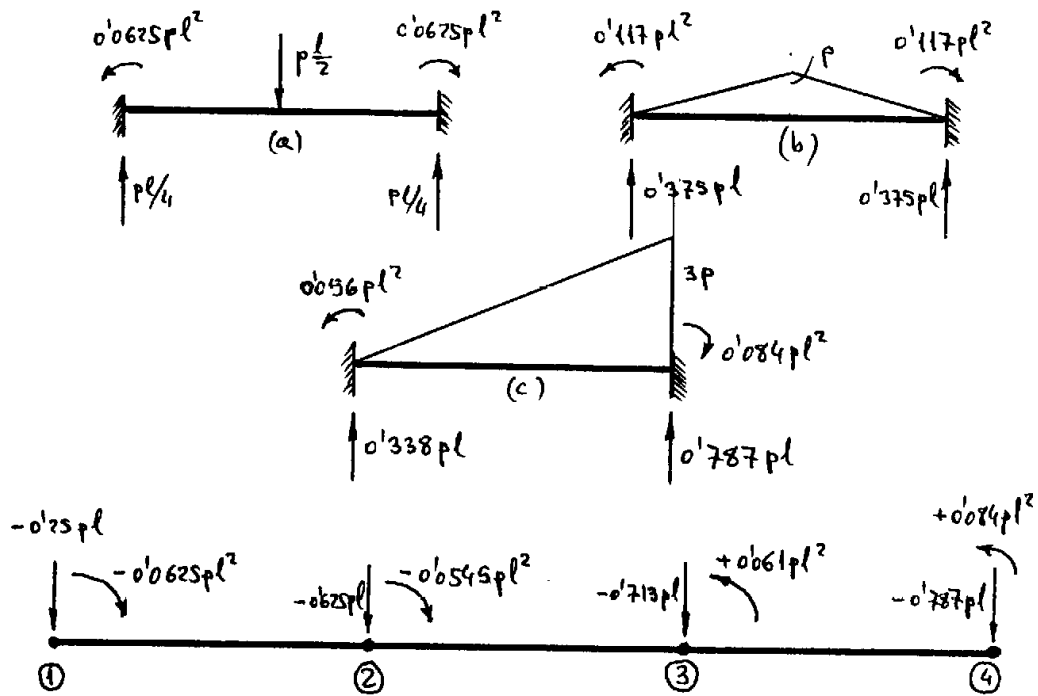
l = 6 ; 3I

$$[k_c] = EI \begin{bmatrix} 0'667 & 1'000 & -0'667 & 1'000 \\ 1'000 & 2'000 & -1'000 & 1'000 \\ \hline -0'667 & -1'000 & 0'667 & -1'000 \\ 1'000 & 1'000 & -1'000 & 2'000 \end{bmatrix}$$

l = 3 ; 1'5I

ahora ya se toman los valores hiperestáticos de cada barra: a la hora de sumar cargas las barras (a) y (b), al ser simétricas, no conllevan hiperestáticas; en cambio en la (c) a las isostáticas hay que sumar las hiperestáticas, suma algebraica de momentos dividida por la luz:

$$\frac{(0'084 - 0'056)pl^2}{0'75 \cdot l} = 0'037 \cdot pl$$



con todos los datos anteriores se forma la ecuación matricial; por problemas prácticos de espacio se escribe el primer miembro separado del segundo; y este segundo se debe entender multiplicado por  $EI \cdot 10^{-3}$ .

$$\begin{bmatrix}
 -0.2500 \, pl \\
 -0.0625 \, pl^2 \\
 -0.6250 \, pl \\
 -0.0545 \, pl^2 \\
 \hline
 -0.7130 \, pl \\
 0.0610 \, pl^2 \\
 -0.7870 \, pl \\
 0.0840 \, pl^2
 \end{bmatrix} =$$

$$\begin{bmatrix}
 188 & 375 & -188 & 375 & 0 & 0 & 0 & 0 \\
 375 & 1000 & -375 & 500 & 0 & 0 & 0 & 0 \\
 \hline
 -188 & -375 & 355 & 125 & -167 & 500 & 0 & 0 \\
 375 & 500 & 125 & 3000 & -500 & 1000 & 0 & 0 \\
 \hline
 0 & 0 & -167 & -500 & 834 & 500 & -667 & 1000 \\
 0 & 0 & 500 & 1000 & 500 & 4000 & -1000 & 1000 \\
 \hline
 0 & 0 & 0 & 0 & -667 & -1000 & 667 & -1000 \\
 0 & 0 & 0 & 0 & 1000 & 1000 & -1000 & 2000
 \end{bmatrix}
 \begin{bmatrix}
 0 \\
 \theta_1 \\
 0 \\
 \theta_2 \\
 0 \\
 \theta_3 \\
 0 \\
 \theta_4 \\
 = 0
 \end{bmatrix}$$

$\times EI \cdot 10^{-3}$

resolviendo en los ángulos de giro:

$$- 0'0625 p l^2 = ( \theta_1 + 0'5 \cdot \theta_2 ) EI \quad (1)$$

$$- 0'0545 p l^2 = ( 0'5 \cdot \theta_1 + 3'0 \cdot \theta_2 + \theta_3 ) EI \quad (2)$$

$$0'0610 p l^2 = ( \theta_2 + 4'0 \cdot \theta_3 ) EI \quad (3)$$

eliminando  $\theta_3$  entre (2) y (3) y luego con (1) salen los valores finales siguientes:

$$\theta_1 = - 0'0548 p l^2 / EI \text{ radianes}$$

$$\theta_2 = - 0'0154 p l^2 / EI \text{ radianes}$$

$$\theta_3 = + 0'0191 p l^2 / EI \text{ radianes}$$

(Estos valores coinciden con los calculados por otro procedimiento en nota anexa del citado texto de Fdez. Casado). Para calcular las reacciones extremas se resuelve ya!

$$\begin{bmatrix} R1 \\ M1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0'2500 p1 \\ 0'0625 p1^2 \end{bmatrix} + \begin{matrix} (k11)a \\ \delta1 \end{matrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ -0'0548 p1^2 \end{bmatrix} +$$

$$+ \begin{matrix} (k12)a \\ \delta2 \end{matrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ -0'0154 p1^2 \end{bmatrix}$$

$$R1 = (0'25 - 0'375 \times 0'0548 \times 4 - 0'375 \times 0'0154 \times 4) p1 = 0'145 p1$$

$$M1 = (0'0625 - 0'0548 - 0'0077) p1^2 = 0$$

$$\begin{bmatrix} R4 \\ M4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0'787 p1 \\ -0'084 p1^2 \end{bmatrix} + \begin{matrix} (k21)c \\ \delta3 \end{matrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ -0'0191 p1^2 \end{bmatrix}$$

$$R4 = 0'711 p1 \quad ; \quad M4 = -0'0649 p1^2$$

$$R2 = (0'625 + 0'375 \times 0'0548 \times 4 - 0'125 \times 0'0154 \times 4 + \\ + 0'5 \times 0'0191 \times 4) p1 = 0'738 p1$$

$$R3 = (0'713 + 0'5 \times 0'0154 \times 4 + 0'5 \times 0'0191 \times 4) p1 = 0'782 p1$$

para calcular los momentos en los nudos 2 y 3 no se puede usar la ecuación global, que da nulos evidentemente, sino la matricial de cada barra:

$$\begin{aligned}
 \left[ M_2 \right] &= \left[ 0'117 \ p_1^2 \right] + \begin{matrix} (k_{22})b \\ \left[ \begin{array}{cc} 0'500 & 2'000 \end{array} \right] \end{matrix} \cdot \begin{matrix} \delta_2 \\ \left[ \begin{array}{c} - 0'0154 \ p_1^2 \end{array} \right] \end{matrix} + \\
 &+ \begin{matrix} (k_{23})b \\ \left[ \begin{array}{cc} - 0'500 & 1'000 \end{array} \right] \end{matrix} \cdot \begin{matrix} \delta_3 \\ \left[ \begin{array}{c} + 0'0191 \ p_1^2 \end{array} \right] \end{matrix}
 \end{aligned}$$

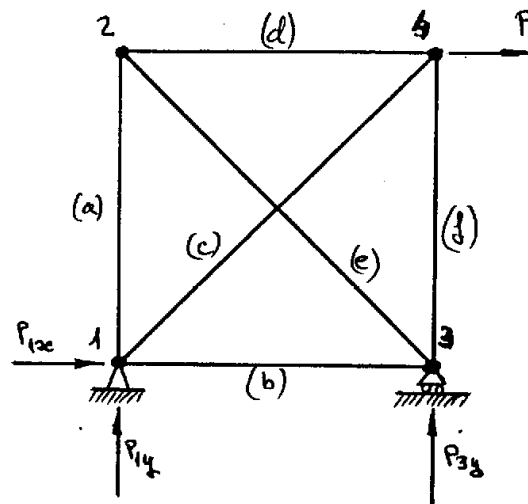
$$M_2 = (0'117 - 2 \times 0'0154 + 0'0191) p_1^2 = 0'1053 p_1^2$$

análogamente:

$$\begin{aligned}
 M_3 &= - 0'117 p_1^2 + (k_{32})b \cdot \delta_2 + (k_{33})b \cdot \delta_3 = \\
 &= (- 0'117 - 1 \times 0'0154 + 2 \times 0'0191) p_1^2 = - 0'0942 p_1^2
 \end{aligned}$$

(Argüelles Alvarez, La Estruct. Metálica Hoy, III, pág.IV-170). Resolver matricialmente la estructura articulada de la página siguiente. Las secciones de todas las barras son idénticas y el lado del cuadrado vale L.

Nota.- Véase el mismo problema resuelto por el PTV en la pág. 90 de esta misma colección de problemas.



**Solución:**

Se escriben la matriz global y las locales de cada barra:

$$\begin{bmatrix}
 (K_{11})_a + & (K_{12})_a & (K_{13})_b & (K_{14})_c \\
 + (K_{11})_b + & & & \\
 + (K_{11})_c & & & \\
 (K_{21})_a & (K_{22})_a + & (K_{23})_e & (K_{24})_d \\
 & + (K_{22})_d + & & \\
 & + (K_{22})_e & & \\
 (K_{31})_b & (K_{32})_e & (K_{33})_b + & (K_{34})_f \\
 & & + (K_{33})_e + & \\
 & & + (K_{33})_f & \\
 (K_{41})_c & (K_{42})_d & (K_{43})_f & (K_{44})_c + \\
 & & & + (K_{44})_d + \\
 & & & + (K_{44})_f
 \end{bmatrix}$$

$$(K^*)_a = (K^*)_b = (K^*)_d = (K^*)_f = \frac{A E}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$K'c = K'e = \frac{A E}{L\sqrt{2}} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} ;$$

$$K = \frac{A E}{L} \begin{bmatrix} \cos^2 \alpha & \operatorname{sen} \alpha \cdot \cos \alpha \\ \operatorname{sen} \alpha \cdot \cos \alpha & \operatorname{sen}^2 \alpha \end{bmatrix}$$

$$\text{barras a y f: } (K11)a = (K33)f = \frac{A E}{L} \begin{vmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \end{vmatrix}$$

$$\alpha = 90^\circ ;$$

$$\operatorname{sen} \alpha = 1 ; \cos \alpha = 0$$

$$\text{barras b y d: } (K11)b = (K22)d = \frac{A E}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\alpha = 0^\circ ;$$

$$\operatorname{sen} \alpha = 0 ; \cos \alpha = 1$$

$$\text{barra c: } (K11)c = \frac{A E}{L\sqrt{2}} \begin{bmatrix} 1/2 & 1/2 \\ 1/2 & 1/2 \end{bmatrix} = \frac{A E}{L} \begin{bmatrix} 1/2\sqrt{2} & 1/2\sqrt{2} \\ 1/2\sqrt{2} & 1/2\sqrt{2} \end{bmatrix}$$

$$\alpha = 45^\circ ;$$

$$\operatorname{sen} \alpha = \cos \alpha = \sqrt{2}/2$$

$$\text{barra e: } (K22)e = \frac{A E}{L\sqrt{2}} \begin{bmatrix} 1/2 & -1/2 \\ -1/2 & 1/2 \end{bmatrix} = \frac{A E}{L} \begin{bmatrix} 1/2\sqrt{2} & -1/2\sqrt{2} \\ -1/2\sqrt{2} & 1/2\sqrt{2} \end{bmatrix}$$

$$\alpha = -45^\circ ;$$

$$\operatorname{sen} \alpha = -\sqrt{2}/2 ; \cos \alpha = \sqrt{2}/2$$

Se escribe la ecuación matricial completa y, luego, la resultante de eliminar las condiciones de contorno. Por cuestiones de espacio, y al ser los distintos términos de la matriz global repetitivos, se adopta la nomenclatura siguiente:

$$1 + \frac{1}{2\sqrt{2}} = X = 1'35355 \quad ; \quad 1 - \frac{1}{2\sqrt{2}} = T = 0'64645$$

$$\frac{1}{2\sqrt{2}} = Y = 0'35355 \quad - \frac{1}{2\sqrt{2}} = Z = - 0'35355$$

$$\begin{bmatrix} P_{1x} \\ P_{1y} \\ P_{2x} \\ P_{2y} \\ P_{3x} \\ P_{3y} \\ P_{4x} \\ P_{4y} \end{bmatrix} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} X & Y & : & 0 & 0 & : & -1 & 0 & : & Z & Z \\ & & : & : & : & : & : & : & : & : & : \\ Y & X & : & 0 & -1 & : & 0 & 0 & : & Z & Z \\ \hline 0 & 0 & : & X & Z & : & Z & Y & : & -1 & 0 \\ & & : & : & : & : & : & : & : & : & : \\ 0 & -1 & : & Z & X & : & Y & Z & : & 0 & 0 \\ \hline -1 & 0 & : & Z & Y & : & X & Z & : & 0 & 0 \\ & & : & : & : & : & : & : & : & : & : \\ 0 & 0 & : & Y & Z & : & Z & X & : & 0 & -1 \\ \hline Z & Z & : & -1 & 0 & : & 0 & 0 & : & X & Y \\ & & : & : & : & : & : & : & : & : & : \\ Z & Z & : & 0 & 0 & : & 0 & -1 & : & Y & X \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} \delta_{1x} \\ \delta_{1y} \\ \delta_{2x} \\ \delta_{2y} \\ \delta_{3x} \\ \delta_{3y} \\ \delta_{4x} \\ \delta_{4y} \end{bmatrix}$$

Siendo nulos los siguientes vectores de carga y de desplazamientos

$$P_{2x} = P_{2y} = P_{3x} = P_{4y} = 0 \quad ; \quad \delta_{1x} = \delta_{1y} = \delta_{3y} = 0 \quad ;$$

y conocido el valor de  $P_{4x} = P$ , carga sobre el nudo 4.

quedando el vector de cargas  $(0,0,0,P,0)$  igual a lo que sigue, multiplicado por  $AE/L$ :



$$\underbrace{\begin{bmatrix} 1'35355 & -0'35355 & -0'35355 & -1 & 0 \\ -0'35355 & 1'35355 & 0'35355 & 0 & 0 \\ -0'35355 & 0'35355 & 1'35355 & 0 & 0 \\ -1 & 0 & 0 & 1'35355 & 0'35355 \\ 0 & 0 & 0 & 0'35355 & 1'35355 \end{bmatrix}}_{\times AE/L} \begin{bmatrix} \delta 2x \\ \delta 2y \\ \delta 3x \\ \delta 4x \\ \delta 4y \end{bmatrix}$$

De la resolución matricial anterior salen los valores que se indican a continuación:

$$\rightarrow \delta 2x = 1'914 \frac{P L}{A E} ; \delta 2y = 0'396 \frac{P L}{A E} ; \delta 3x = 0'396 \frac{P L}{A E}$$

$$\rightarrow \delta 4x = 2'311 \frac{P L}{A E} ; \delta 4y = -0'604 \frac{P L}{A E}$$

$$\delta_2^e = \frac{P L}{A E} \begin{bmatrix} \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \\ \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1'914 \\ 0'396 \end{bmatrix} = \frac{\sqrt{2}}{2} 1'518 \frac{P L}{A E}$$

$$\delta_3^e = \frac{P L}{A E} \begin{bmatrix} \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \\ \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0'396 \\ 0 \end{bmatrix} = \frac{\sqrt{2}}{2} 0'396 \frac{P L}{A E}$$

$$\delta_4^c = L \cdot \delta_4^T = [\cos \alpha \quad \sin \alpha] \begin{bmatrix} 2'311 \\ -0'604 \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} \frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{\sqrt{2}}{2} \\ \frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{\sqrt{2}}{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 2'311 \\ -0'604 \end{bmatrix} = \frac{\sqrt{2}}{2} 1'707 \frac{P L}{A E}$$

las fuerzas de cada barra se calculan en locales:  $P' = K' \cdot \Delta'$

$$\text{barra a: } (P12)_a = \frac{A E}{L} 0'396 \frac{P L}{A E} = 0'396 P \quad (\text{tracción})$$

$$\text{barra b: } (P13)_b = \frac{A E}{L} 0'396 \frac{P L}{A E} = 0'396 P \quad (\text{tracción})$$

$$\text{barra c: } (P14)_c = \frac{A E}{\sqrt{2} L} \frac{\sqrt{2}}{2} 1'707 \frac{P L}{A E} = 0'854 P \quad (\text{tracción})$$

$$\begin{aligned} \text{barra d: } (P24)_d &= \frac{A E}{L} (2'314 - 1'914) \frac{P L}{A E} = \\ &= 0'397 P \quad (\text{tracción}) \end{aligned}$$

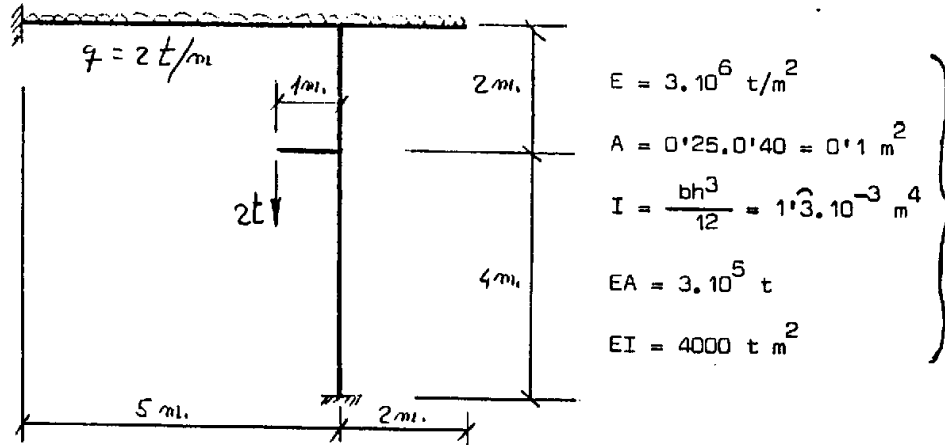
$$\begin{aligned} \text{barra e: } (P23)_e &= \frac{A E}{\sqrt{2} L} \frac{\sqrt{2}}{2} (-1'518 + 0'396) \frac{P L}{A E} = \\ &= -0'561 P \quad (\text{compre.}) \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \text{barra f: } (P34)_f &= \frac{A E}{L} (-0'604) \frac{P L}{A E} = \\ &= -0'604 P \quad (\text{compre.}) \end{aligned}$$

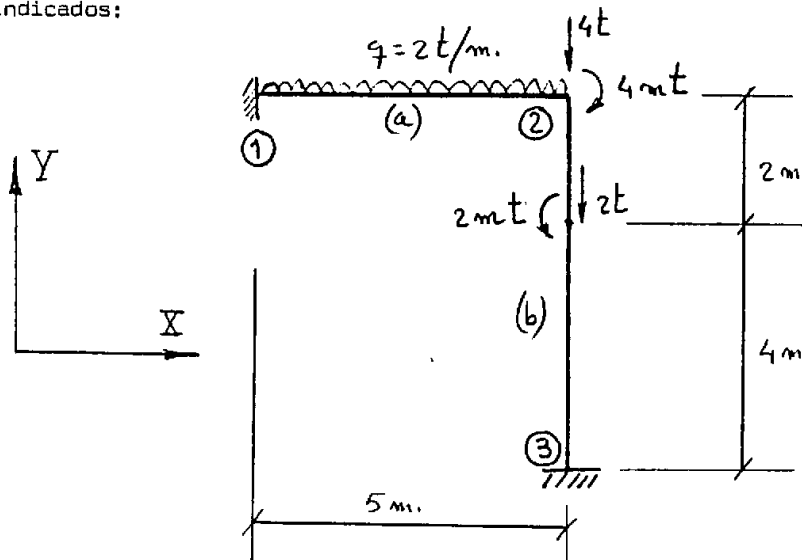
$$P_{1x} = -\delta_{3x} - \frac{1}{2\sqrt{2}} \delta_{4x} - \frac{1}{2\sqrt{2}} \delta_{4y} = -P, \text{ e igual } P_{1y} = +P$$

$$P_{4y} = -P$$

Calcular matricialmente las leyes de esfuerzos de la estructura adjunta, teniendo en cuenta que la sección de todas las barras es de  $0'40,0'25 \text{ m}^2$ ; las barras se considerarán elongables y no se tendrá en cuenta el peso propio a efectos de cálculo.  $E = 3 \cdot 10^6 \text{ t/m}^2$



Adaptamos la nomenclatura de la siguiente figura, con los ejes globales - indicados:



Ecuación matricial general:

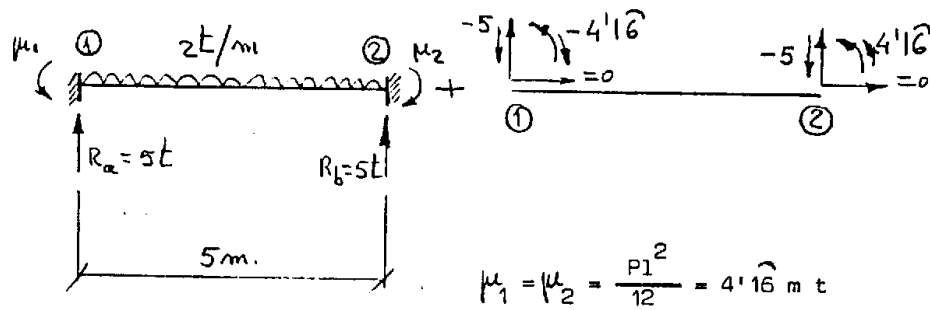
$$\begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ P_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (K_{11})_a & (K_{12})_a & 0 \\ (K_{21})_a & (K_{22})_a + (K_{11})_b & (K_{12})_b \\ 0 & (K_{21})_b & (K_{22})_b \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_1 \\ \delta_2 \\ \delta_3 \end{bmatrix}$$

Por empotramiento,  $\delta_1 = \delta_3 = 0$ ; por lo tanto, y según el significado físico de cada matriz parcial, las columnas 1ª y 3ª se pueden suprimir, quedando:

$$\begin{bmatrix} P_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (K_{22})_a + (K_{11})_b \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_2 \end{bmatrix} \quad (4)$$

Vamos a calcular las vigas (a) y (b) en coordenadas locales:

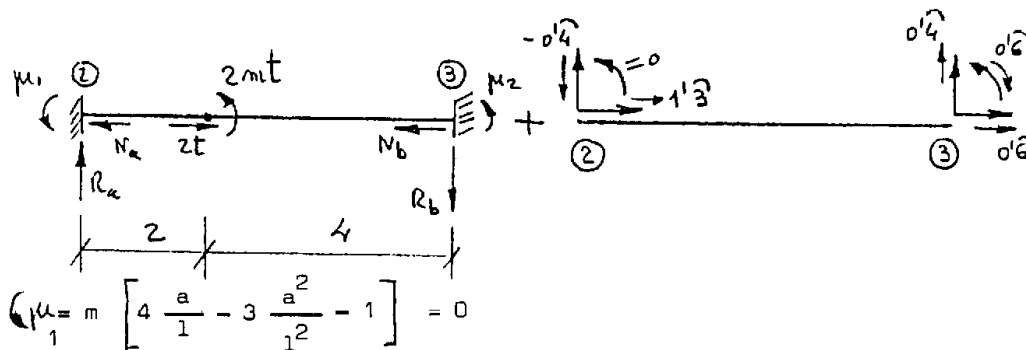
Barra (a):



En esta viga coinciden las coordenadas locales y globales, luego las reacciones matricialmente valen en ambas coordenadas:

$$(1) \Rightarrow \begin{bmatrix} 0 \\ -5 \\ -4.16 \end{bmatrix}; (2) \Rightarrow \begin{bmatrix} 0 \\ -5 \\ 4.16 \end{bmatrix}$$

Barra (b):



$$M_2 = m \left[ 4 \frac{b}{1} - 3 \frac{b^2}{1^2} - 1 \right] = 0,6 \hat{m} t ; R_a = R_b = \frac{0,6\hat{m}+2}{6} = 0,4 \hat{t}$$

$$N_a + N_b = 2 ; 2N_a = 4 N_b = 4 (2 - N_a) = 8 - 4 N_a ; N_a = 8/6 = 1,3 \hat{t} ;$$

$$N_b = 0,6 \hat{t}$$

Las reacciones en coordenadas locales valen:

$$(2) \Rightarrow \begin{bmatrix} 1,3 \\ -0,4 \\ 0 \end{bmatrix} \quad (3) \Rightarrow \begin{bmatrix} 0,6 \\ 0,4 \\ -0,6 \end{bmatrix}$$

La barra (a) repetimos que coincide con coordenadas globales; no así la (b); la matriz de transformación, puesto que (b) forma 270° con la global, es:

$$[T] = \begin{bmatrix} \cos \alpha & -\sin \alpha & 0 \\ \sin \alpha & \cos \alpha & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} ;$$

$$[T^T] = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

Calculemos las matrices de las barras:

$$(K'_{22})_a = (K_{22})_a = \begin{bmatrix} EA/L & 0 & 0 \\ 0 & 12EI/L^3 & -6EI/L^2 \\ 0 & -6EI/L^2 & 4EI/L \end{bmatrix} =$$

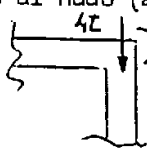
$$= \begin{bmatrix} 60000 & 0 & 0 \\ 0 & 384 & -960 \\ 0 & -960 & 3200 \end{bmatrix} \quad (2)$$

$$(K_{11}^1)_b = \begin{bmatrix} EA/L & 0 & 0 \\ 0 & 12EI/L^3 & +6EI/L^2 \\ 0 & 6EI/L^2 & 4EI/L \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} 50000 & 0 & 0 \\ 0 & 222 \cdot 2 & 666 \cdot 6 \\ 0 & 666 \cdot 6 & 2666 \cdot 6 \end{bmatrix} ; \quad K = \mathbf{T} K^T ;$$

$$(K_{11}^1)_b = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 50000 & 0 & 0 \\ 0 & 222 \cdot 2 & 666 \cdot 6 \\ 0 & 666 \cdot 6 & 2666 \cdot 6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} 222 \cdot 2 & 0 & 666 \cdot 6 \\ 0 & 50000 & 0 \\ 666 \cdot 6 & 0 & 2666 \cdot 6 \end{bmatrix} \quad (3)$$

En cuanto al nudo (2), además de las reacciones antes calculadas, existen las  4 m T; y las reacciones de la barra (a) y del nudo coinciden con globales, pero las relativas a la barra (b) se han de pasar a globales;

$$P = T P' = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 \cdot \hat{3} \\ -0 \cdot \hat{4} \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0 \cdot \hat{4} \\ -1 \cdot \hat{3} \\ 0 \end{bmatrix}$$

Con lo cual el vector de cargas total del nudo (2) en coordenadas globales queda:

$$\begin{bmatrix} 0 \\ -4 \\ -4 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ -5 \\ 4 \cdot 16 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} -0 \cdot \hat{4} \\ -1 \cdot \hat{3} \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0 \cdot \hat{4} \\ -10 \cdot \hat{3} \\ 0 \cdot 16 \end{bmatrix} = [P_2] \quad (4)$$

Teniendo en cuenta la ecuación (1) de la primera página, con los datos (2), (3) y (4) de las siguientes páginas resulta:

$$\begin{bmatrix} -0 \cdot \hat{4} \\ -10 \cdot \hat{3} \\ -0 \cdot 16 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 60222 \cdot 2 & 0 & 666 \cdot 6 \\ 0 & 50384 & -960 \\ 666 \cdot 6 & -960 & 5866 \cdot 6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ v_2 \\ \theta_2 \end{bmatrix} \Rightarrow$$

$$\left. \begin{aligned} -0 \cdot \hat{4} &= 60222 \cdot 2 u_2 + & & + 666 \cdot 6 \theta_2 \\ -10 \cdot \hat{3} &= & + 50384 v_2 - & 960 \theta_2 \\ 0 \cdot 16 &= 666 \cdot 6 u_2 - & 960 v_2 + & 5866 \cdot 6 \theta_2 \end{aligned} \right\} \begin{matrix} [\alpha] \\ [\beta] \\ [\gamma] \end{matrix}$$

$$\left. \begin{aligned} \text{de } [\alpha] &\Rightarrow u_2 = \frac{-0 \cdot \hat{4} - 666 \cdot 6 \theta_2}{60222 \cdot 2} \\ \text{de } [\beta] &\Rightarrow v_2 = \frac{-10 \cdot \hat{3} + 960 \theta_2}{50384} \end{aligned} \right\}$$

llevando a  $[\gamma]$  queda:

$$\left. \begin{aligned} \vartheta_2 &= -4'35 \cdot 10^{-6} \\ \mu_2 &= -7'33 \cdot 10^{-6} \\ \nu_2 &= -2'05 \cdot 10^{-4} \end{aligned} \right\} \delta_2 = \begin{bmatrix} -7'33 \cdot 10^{-6} \\ -2'05 \cdot 10^{-4} \\ -4'35 \cdot 10^{-6} \end{bmatrix}$$

Como la barra (a) está en globales  $\equiv$  locales, se puede calcular directamente:

$$\begin{bmatrix} N_{1a} \\ V_{1a} \\ M_{1a} \\ \dots \\ N_{2a} \\ V_{2a} \\ M_{2a} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 5 \\ 4'16 \\ \dots \\ 0 \\ 5 \\ -4'16 \end{bmatrix} +$$

$$\begin{bmatrix} 60000 & 0 & 0 & -60000 & 0 & 0 \\ 0 & 384 & 960 & 0 & -384 & 960 \\ 0 & 960 & 3200 & 0 & -960 & 1600 \\ \dots & \dots & \dots & \dots & \dots & \dots \\ -60000 & 0 & 0 & 60000 & 0 & 0 \\ 0 & -384 & -960 & 0 & 384 & -960 \\ 0 & 960 & 1600 & 0 & -960 & 3200 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ \dots \\ -7'33 \cdot 10^{-6} \\ -2'05 \cdot 10^{-4} \\ -4'35 \cdot 10^{-6} \end{bmatrix}$$

$$N_1 = 0 + (-60000) (-7'33 \cdot 10^{-6}) = 0'440 \text{ T} = N_1 \text{ (Ha del método castigliano)}$$

$$V_1 = 5 + (-3'84) (-2'05 \cdot 10^{-4}) + (960) (-4'35 \cdot 10^{-6}) = 5'075 \text{ T} = V_1 \text{ (va del método C.)}$$



$$M_1 = 4'16 + (-960) (-2'05 \cdot 10^{-4}) + (1600) (-4'35 \cdot 10^{-6}) = 4'357 \text{ mT} = M_1$$

(M<sub>a</sub> del método C.)

$$N_{2a} = -440 \text{ T}, \quad V_{2a} = 4'93 \text{ T}; \quad M_{2a} = -3'98 \text{ mT}$$

En la barra (b) los desplazamientos  $\delta_2$  hay que pasarlos a locales:

$$\delta'_1 = T^T \delta \quad \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -7'33 \cdot 10^{-6} \\ -2'05 \cdot 10^{-4} \\ -4'35 \cdot 10^{-6} \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} 2'05 \cdot 10^{-4} \\ -7'33 \cdot 10^{-6} \\ -4'35 \cdot 10^{-6} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} N_{1b} \\ V_{1b} \\ M_{1b} \\ \hline N_{2b} \\ V_{2b} \\ M_{2b} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1'3 \\ 0'4 \\ 0 \\ \hline -0'6 \\ -0'4 \\ 0'6 \end{bmatrix} +$$

50000	0	0	-50000	0	0	$+2 \cdot 05 \cdot 10^{-4}$
0	$222 \cdot \hat{2}$	$666 \cdot \hat{6}$	0	$-222 \cdot \hat{2}$	$666 \cdot \hat{6}$	$-7 \cdot 33 \cdot 10^{-6}$
0	$666 \cdot \hat{6}$	$2666 \cdot \hat{6}$	0	$-666 \cdot \hat{6}$	$1333 \cdot \hat{3}$	$-4 \cdot 35 \cdot 10^{-6}$
-----						
-50000	0	0	50000	0	0	0
0	$-222 \cdot \hat{2}$	$-666 \cdot \hat{6}$	0	$222 \cdot \hat{2}$	$-666 \cdot \hat{6}$	0
0	$666 \cdot \hat{6}$	$1333 \cdot \hat{3}$	0	$-666 \cdot \hat{6}$	$2666 \cdot \hat{6}$	0

Y resolviendo como antes,

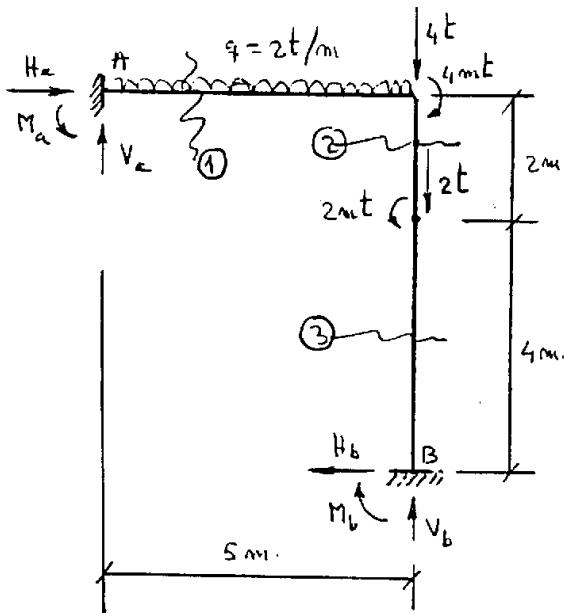
$$N_{2b} = -10 \cdot 917 \text{ T} \quad (V_b \text{ del método C.})$$

$$V_{2b} = -0 \cdot 440 \text{ T} \quad (H_b \text{ " " "})$$

$$M_{2b} = 0 \cdot 656 \text{ T} \quad (M_b \text{ " " "})$$

$N_{1b} = 8 \cdot 92 \text{ T} ; \quad V_{1b} = 0 \cdot 440 \text{ T} , \quad M_{1b} = -0 \cdot 016 \text{ m T}$

Cálculo por castigliano:



(1)  $H_a = H_b$

(2)  $V_a + V_b = 16$

(3)  $M_A = 0 ; M_b + 6 H_b - 5 V_b -$   
 $- M_a + 57 = 0$

(3') eliminando  $V_b \implies$   
 $M_b + 6 H_a + 5 V_a - M_a - 23 = 0$

Suponemos en (3')  $\implies M_a =$   
 $= f(V_a, H_a)$

$$M_{x_1} = M_a - V_a x + x^2$$

$$M_{x_2} = M_a - 5 V_a - H_a x + \overbrace{25 - 4}^{21}$$

$$M_{x_3} = M_a - 5 V_a - H_a x + \overbrace{25 - 4 + 2}^{23}$$

$$\left. \begin{aligned} \frac{\partial M_{x_1}}{\partial M_a} = 1 = \frac{\partial M_{x_2}}{\partial M_a} = \frac{\partial M_{x_3}}{\partial M_a} ; \quad \text{de (3')} \Rightarrow 5 - \frac{\partial M_a}{\partial V_a} = 0, \quad \frac{\partial M_a}{\partial V_a} = 5 \\ 6 - \frac{\partial M_a}{\partial H_a} = 0, \quad \frac{\partial M_a}{\partial H_a} = 6 \end{aligned} \right\}$$

$$\frac{\partial M_{x_1}}{\partial V_a} = -x + \frac{\partial M_a}{\partial V_a} = -x + 5 ; \quad \frac{\partial M_{x_2}}{\partial V_a} = \frac{\partial M_{x_3}}{\partial V_a} = -5 +$$

$$+ \frac{\partial M_a}{\partial V_a} = -5 + 5 = 0$$

$$\frac{\partial M_{x_1}}{\partial H_a} = 0 + \frac{\partial M_a}{\partial H_a} = 6 ; \quad \frac{\partial M_{x_2}}{\partial H_a} = \frac{\partial M_{x_3}}{\partial H_a} = -x + \frac{\partial M_a}{\partial H_a} = -x + 6$$

Al aplicar ahora Castigliano e igualar a cero, suprimimos en todo  $1/EI_z$  ;

$$\frac{\partial U}{\partial M_a} = 0 = \int_0^5 (M_a - V_a x + x^2) dx + \int_0^6 (M_a - 5 V_a - H_a x) dx + 21 \int_c^2 dx + 23 \int_2^6 dx = 0$$

Simplificando sale:  $11 M_a - 42 \cdot 5 V_a - 18 H_a + 175 \cdot 6 = 0 \quad (4)$

$$\frac{\partial U}{\partial V_a} = \int_0^5 (M_a - V_a x + x^2) (5 - x) dx = 0 ; \text{ simplificando queda:}$$

$$3 M_a - 5 V_a + 12 \cdot 5 = 0 \quad (5)$$

$$\frac{\partial U}{\partial H_a} = 6 \int_c^5 (M_a - V_a x + x^2) dx + \int_c^2 (M_a - 5 V_a - H_a x + 21) (6-x) dx +$$

$$+ \int_2^6 (M_a - 5 V_a - H_a x + 23) (6-x) dx = 0;$$

$$30 M_a - 75 V_a + 250 + \left[ M_a \frac{(6-x)^2}{-2} - 5 V_a \frac{(6-x)^2}{-2} + H_a \frac{x^3}{3} - 6 H_a \frac{x^2}{2} \right]_c^6 +$$

$$+ 21 \frac{(6-x)^2}{-2} \Big|_c^2 + 23 \frac{(6-x)^2}{-2} \Big|_2^6 = 0$$

Operando y simplificando, resulta  $48 M_a - 165 V_a - 36 H_a + 644 = 0$  (6)

Resolviendo el sistema (4), (5) y (6):

$$\left. \begin{aligned} (4) &\implies 11 M_a - 42 \cdot 5 V_a - 18 H_a + 175 \cdot \widehat{6} = 0 \\ (6) &\implies 48 M_a - 165 V_a - 36 H_a + 644 = 0 \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} -22 M_a + 85 V_a + 36 H_a + 351 \cdot \widehat{3} &= 0 \\ 48 M_a - 165 V_a - 36 H_a + 644 &= 0 \end{aligned} \right\} \text{ sumando:}$$

$$(5) \implies \left. \begin{aligned} 26 M_a - 80 V_a + 292 \cdot \widehat{6} &= 0 \\ 3 M_a - 5 V_a + 12 \cdot 5 &= 0 \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} -26 M_a + 80 V_a - 292 \cdot \widehat{6} &= 0 \\ 48 M_a - 80 V_a + 200 \cdot 0 &= 0 \end{aligned} \right\}$$

$$22 M_a - 92 \cdot \widehat{6} = 0$$

$$M_a = 4 \cdot 212 \text{ m T}$$

$$\text{de (5)} \Rightarrow V_a = \frac{3M_a + 12 \cdot 5}{5} = 5 \cdot 0272 \text{ T} = V_a$$

$$V_b = 16 - V_a = 10 \cdot 973 \text{ T} = V_b$$

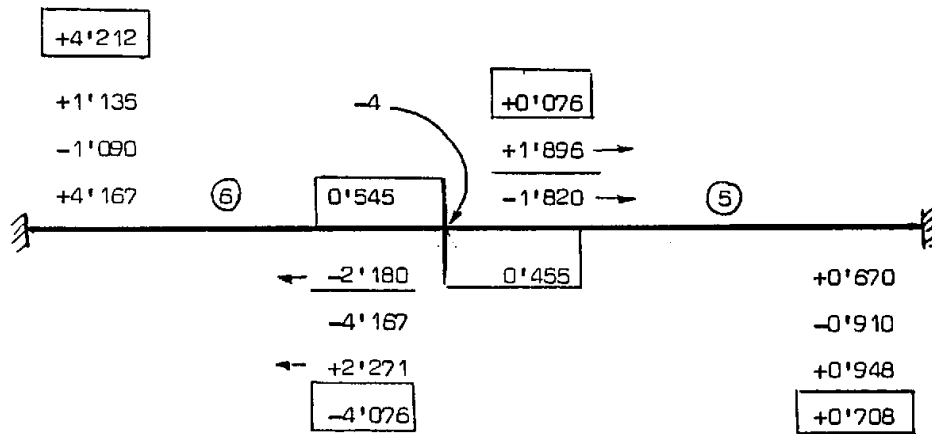
$$\text{de (4)} \Rightarrow H_a = \frac{11M_a - 42 \cdot 5V_a + 175 \cdot 6}{18} = 0 \cdot 463 \text{ T} = H_b$$

$$\text{de (3)} \Rightarrow M_b = -6 H_b + 5 V_b + M_a - 57 = -0 \cdot 701 = M_b$$

Comprobación por Cross:

No tenemos en cuenta las cargas verticales de 4 T y 2 T, que se transmiten al empotramiento inferior.

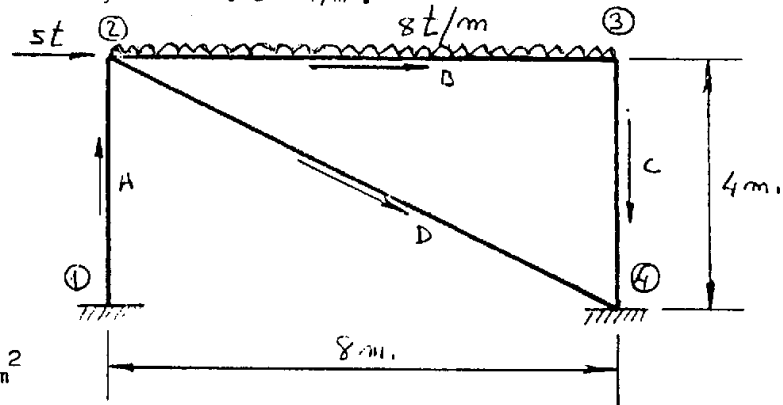
Rigideces proporcionales a 1/5 y 1/6, es decir, a 6 y 5 respectivamente; para el cálculo de los momentos de empotramiento perfecto vale lo hallado en cálculo matricial.



$$V_a = \frac{2 \cdot 5}{2} + \frac{4 \cdot 212 - 4 \cdot 076}{5} = 5 \cdot 0272 \text{ T} = V_a \quad V_b = 16 - V_a = 10 \cdot 973 \text{ T} = V_b$$

$$H_a = H_b = \frac{0 \cdot 076 + 0 \cdot 708 + 2}{6} = 0 \cdot 464 \text{ T} = H_a = H_b$$

Resolver matricialmente la estructura de la figura; todas las secciones - son de  $A = 0'66 \cdot 0'40 \text{ m}^2$  y  $E = 2'1 \cdot 10^6 \text{ T/m}^2$ .



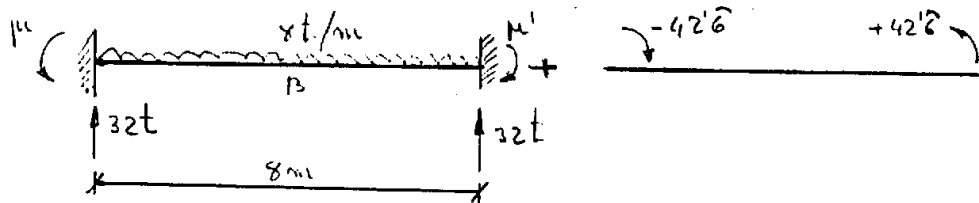
$$E = 2'1 \cdot 10^6 \text{ T/m}^2$$

$$A = 0'66 \cdot 0'40 \text{ m}^2 = 0'26 \text{ m}^2$$

$$I = \frac{bh^3}{12} = \frac{0'40 \cdot 0'66^3}{12} = 9'15 \cdot 10^{-3} \text{ m}^4$$

$$EI = 19215 \text{ T m}^2$$

Debido a la barra D, se puede considerar el pórtico como intranslacional y tener en cuenta solamente el cálculo de los momentos, actuando en los nudos (1) y (4) las reacciones verticales  $8 \cdot 8/2 = 32 \text{ T}$  y la fuerza de  $-5 \text{ T}$  exterior estudiarla al final en cortadura y tracción o compresión.



$$\mu = \mu' = \frac{P_1^2}{12} = \frac{8^3}{12} = 42'6$$

$$\begin{bmatrix} P_2 \\ P_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} +42'6 \\ -42'6 \end{bmatrix}$$

La matriz completa de la estructura sería:

$$K = \begin{bmatrix} (K_{11})_a & (K_{12})_a & 0 & 0 \\ (K_{21})_a & (K_{22})_a + (K_{11})_b + (K_{11})_d & (K_{12})_b & (K_{12})_d \\ 0 & (K_{21})_b & (K_{22})_b + (K_{11})_c & (K_{12})_c \\ 0 & (K_{21})_d & (K_{21})_c & (K_{22})_c + (K_{22})_d \end{bmatrix}$$

pues no hay  $\delta_1, \delta_4$ , desplazamientos de los nudos empotrados; ni son posibles movimientos 1 de (a) y 2 de (c) y (d)

Pero escribimos mejor la reducida:

$$K = \begin{bmatrix} (K_{22})_a + (K_{11})_b + (K_{11})_d & (K_{12})_b \\ (K_{21})_b & (K_{22})_b + (K_{11})_c \end{bmatrix}$$

Como solamente calculamos momentos, no hay que tener en cuenta transformación de coordenada y calculamos directamente las matrices de cada barra:

$$(K_a) = \begin{bmatrix} 4EI/L & 2EI/L \\ 2EI/L & 4EI/L \end{bmatrix} = EI \begin{bmatrix} 1 & 1/2 \\ 1/2 & 1 \end{bmatrix} ;$$

$$(K_b) = EI \begin{bmatrix} 1/2 & 1/4 \\ 1/4 & 1/2 \end{bmatrix} ; \quad (K_c) = EI \begin{bmatrix} 1 & 1/2 \\ 1/2 & 1 \end{bmatrix}$$

$$(K_d) = EI \begin{bmatrix} 4/\sqrt{80} & 2/\sqrt{80} \\ 2/\sqrt{80} & 4/\sqrt{80} \end{bmatrix};$$

$$K = EI \begin{bmatrix} 1 + \frac{1}{2} + \frac{4}{\sqrt{80}} & \frac{1}{4} \\ \frac{1}{4} & \frac{1}{2} + 1 \end{bmatrix} = 19215 \begin{bmatrix} 1'947 & 0'25 \\ 0'25 & 1'50 \end{bmatrix}$$

Sistema de ecuaciones:

$$\begin{bmatrix} -42'6 \\ 42'6 \end{bmatrix} = 19215 \begin{bmatrix} 1'947 & 0'25 \\ 0'25 & 1'50 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \theta_2 \\ \theta_3 \end{bmatrix}$$

$$\left. \begin{aligned} -42'6 &= 19215 \left[ 1'947 \theta_2 + 0'25 \theta_3 \right] \\ 42'6 &= 19215 \left[ 0'25 \theta_2 + 1'50 \theta_3 \right] \end{aligned} \right\}$$

$$\theta_2 = \frac{\begin{vmatrix} -1 & 0'25 \\ 1 & 1'50 \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 1'947 & 0'25 \\ 0'25 & 1'50 \end{vmatrix}} \frac{42'6}{19215} = -1'36 \cdot 10^{-3} \text{ radianes}$$

$$\theta_3 = 1'71 \cdot 10^{-3} \text{ radianes}$$



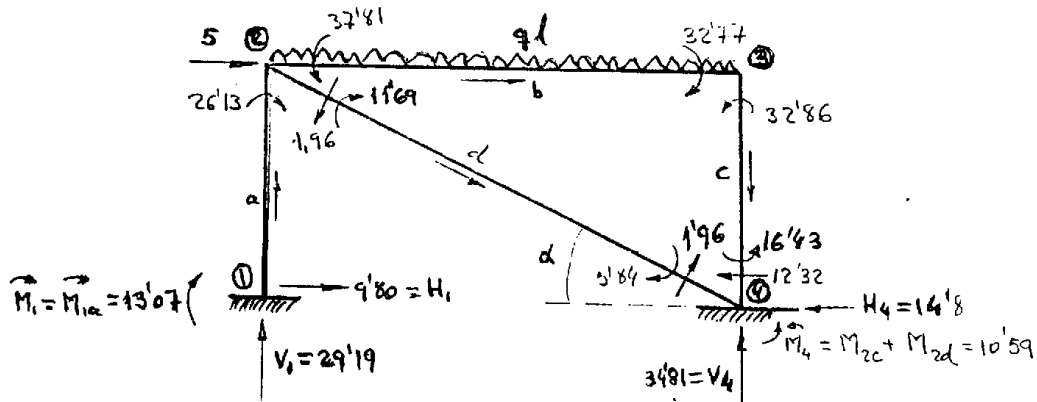
Con lo cual, las fuerzas en cada barra son:

$$\text{Barra (a)} \begin{bmatrix} M_{1a} \\ M_{2a} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 & 0.5 \\ 0.5 & 1 \end{bmatrix} EI \begin{bmatrix} 0 \\ -1.36 \cdot 10^{-3} \end{bmatrix}; \begin{matrix} M_{1a} = -13.07 \text{ mT} \\ M_{2a} = -26.13 \text{ mT} \end{matrix}$$

$$\text{Barra (b)} \begin{bmatrix} M_{1b} \\ M_{2b} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 42.6 \\ -42.6 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0.5 & 0.25 \\ 0.25 & 0.50 \end{bmatrix} EI \begin{bmatrix} -1.36 \cdot 10^{-3} \\ 1.71 \cdot 10^{-3} \end{bmatrix}; \begin{matrix} M_{1b} = 37.81 \text{ mT} \\ M_{2b} = -32.77 \text{ mT} \end{matrix}$$

$$\text{Barra (c)} \begin{bmatrix} M_{1c} \\ M_{2c} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 & 0.5 \\ 0.5 & 1 \end{bmatrix} EI \begin{bmatrix} 1.71 \cdot 10^{-3} \\ 0 \end{bmatrix}; \begin{matrix} M_{1c} = 32.86 \text{ mT} \\ M_{2c} = 16.43 \text{ mT} \end{matrix}$$

$$\text{Barra (d)} \begin{bmatrix} M_{1d} \\ M_{2d} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 4/\sqrt{80} & 2/\sqrt{80} \\ 2/\sqrt{80} & 4/\sqrt{80} \end{bmatrix} EI \begin{bmatrix} -1.36 \cdot 10^{-3} \\ 0 \end{bmatrix}; \begin{matrix} M_{1d} = -11.69 \text{ mT} \\ M_{2d} = -5.84 \text{ mT} \end{matrix}$$

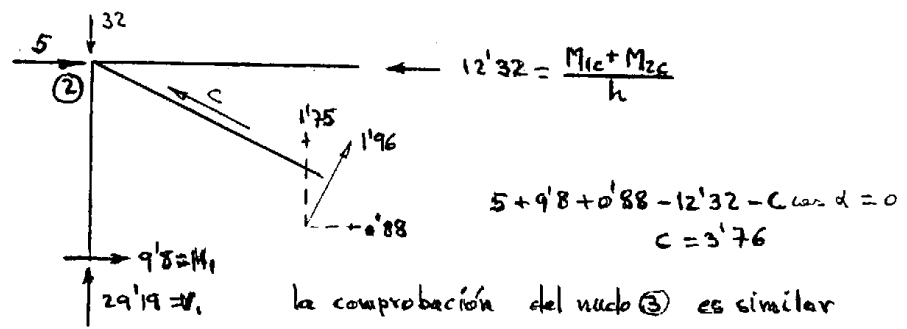


$$\bar{H}_1 = -\frac{M_{1a} + M_{2a}}{h} = 9.8$$

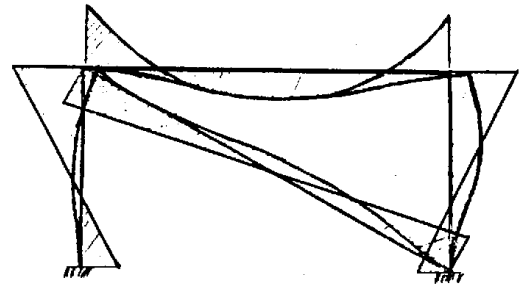
$$\bar{H}_4 = F + H_1 = 14.8$$

$$\sum M_0 = 0 \Rightarrow -M_1 - F \cdot h - \frac{q \cdot l^2}{2} + M_4 + V_4 \cdot l = 0 ; V_4 \uparrow = 34.81$$

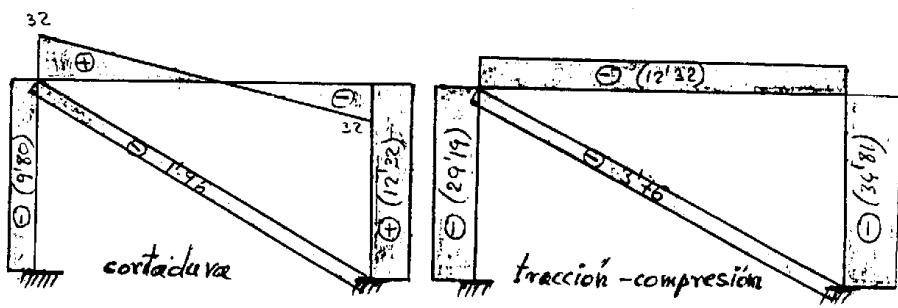
$$\uparrow V_1 = q \cdot l - V_4 = 29.19$$



la comprobación del nudo ③ es similar

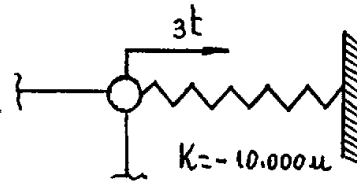
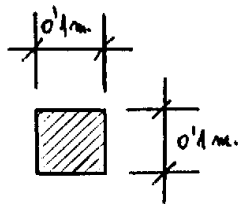
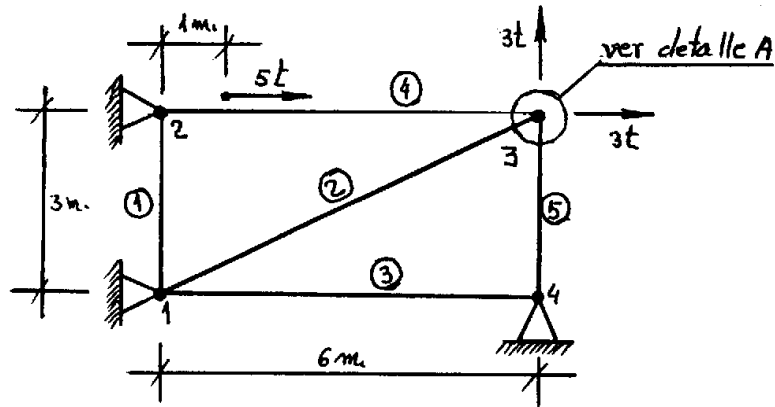


momentos flectores y deformada



(Escuela Técnica Superior de Arquitectura - Sevilla).

Calcular matricialmente las leyes de esfuerzos de la estructura adjunta. Los nudos 1, 2 y 4 son articulados; el 3 lo es así mismo, pero tiene una conexión elástica según detalle.



$E = 2 \times 10^7 \text{ t/m}^2 = 2 \times 10^6 \text{ kg/cm}^2$

sección barras:  $10 \times 10 \text{ cm}^2$

Detalle A

muelle que deja libre todos los movimientos  $v$  y  $\theta$ .

Solución:

Al ser de nudos articulados, solo se tendrán en cuenta las coordenadas  $x - y$  y se calculan los vectores de cargas en los nudos:

$$\text{barra 4, nudo 2: } \frac{5000}{600} \cdot 500 = 4166.7 \text{ kg tracción,}$$

$$(P2)4 = \begin{bmatrix} + 4166.7 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{nudo 3: } \frac{5000}{600} \cdot 100 = 833.3 \text{ kg compresión}$$

$$(P3)4 = \begin{bmatrix} + 3000.0 + 833.3 \\ 0 \end{bmatrix}$$

La matriz global es:

$$\begin{bmatrix} P1 \\ P2 \\ P3 \\ P4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots & (k_{22})_2 + & \vdots \\ \vdots & \vdots & + (k_{22})_4 + & \vdots \\ \vdots & \vdots & + (k_{22})_5 & \vdots \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_1 = 0 \\ \delta_2 = 0 \\ \delta_3 \\ \delta_4 = 0 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} P3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (k_{22})_2 + (k_{22})_4 + (k_{22})_5 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_3 \end{bmatrix}$$

Al ser una estructura de nudos articulados, pero tener en cuenta también cortadura, la matriz local de cada barra será de la forma:

$$\begin{bmatrix} (E A) / L & 0 & \vdots & - (E A) / L & 0 \\ 0 & 0 & \vdots & 0 & 0 \\ \hline - (E A) / L & 0 & \vdots & (E A) / L & 0 \\ 0 & 0 & \vdots & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$k = \begin{bmatrix} \cos\alpha \\ \text{sen}\alpha \end{bmatrix} \cdot k^* \cdot \begin{bmatrix} \cos\alpha & \text{sen}\alpha \end{bmatrix}$$

barra 4 : 
$$\frac{E A}{L} = \frac{2.000.000 \times 100}{600} = 333.333'3$$

matriz global: 
$$(k_{22})_4 = \begin{bmatrix} 333.333'3 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}$$

barra 5 : 
$$\frac{E A}{L} = \frac{2.000.000 \times 100}{300} = 666.666'7$$

$\alpha = -90^\circ$   
 $\text{sen}\alpha = -1$  ,  $\cos\alpha = 0$

matriz global: 
$$(k_{22})_5 = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ -1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 666.666'7 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & -1 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} =$$
  

$$= \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 666.666'7 \end{bmatrix}$$

barra 2 : 
$$\frac{E A}{L} = \frac{2.000.000 \times 100}{\sqrt{600^2 + 300^2}} = 298.142'4$$

$\text{tg}\alpha = 3/6$   
 $\text{sen}\alpha = 0'447$  ,  $\cos\alpha = 0'894$

matriz global:

$$(k_{22})_2 = \begin{bmatrix} 0'894 & 0 \\ 0'447 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 298.142'4 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0'894 & 0'447 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} =$$
  

$$= \begin{bmatrix} 238.286'1 & 119.143'1 \\ 119.143'1 & 59.571'6 \end{bmatrix}$$

Con lo cual, la matriz global,  $(k_{22})_2 + (k_{22})_4 + (k_{22})_5$ , queda:

$$\begin{bmatrix} 238.286 \cdot 1 + 333.333 \cdot 3 & 119.143 \cdot 1 + 0 + 0 \\ 119.143 \cdot 1 + 0 + 0 & 59.571 \cdot 6 + 0 + 666.666 \cdot 7 \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} 571.619 \cdot 4 & 119.143 \cdot 1 \\ 119.143 \cdot 1 & 726.238 \cdot 3 \end{bmatrix}$$

Ahora bien, el resorte tiene una constante  $K = 10.000 \text{ m/t} = 100.000 \text{ kg/cm}$ , que se ha de sumar al  $a_{ii}$  de la matriz (movimiento  $u_3$  del nudo 3); luego:

$$\begin{bmatrix} 3.833 \cdot 3 \\ 3.000 \cdot 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 671.619 \cdot 4 & 119.143 \cdot 1 \\ 119.143 \cdot 1 & 726.238 \cdot 3 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} u_3 \\ v_3 \end{bmatrix}$$

resolviendo, se obtienen los valores:

$$u_3 = 5,12 \times 10^{-3} \text{ cm.}$$

$$v_3 = 3,29 \times 10^{-3} \text{ cm.}$$

Resta calcular las fuerzas en barras; en la barra 4 los movimientos locales son coincidentes con los globales y el vector de cargas de dicha barra,  $(P_2x, P_2y, P_3x, P_3y)$  es:

$$\begin{bmatrix} -4.166 \cdot 7 \\ 0 \\ -833 \cdot 3 \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 333.333 \cdot 3 & 0 & -333.333 \cdot 3 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ -333.333 \cdot 3 & 0 & 333.333 \cdot 3 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 5,12 \times 10^{-3} \\ 3,29 \times 10^{-3} \end{bmatrix}$$

$$(P2x)4 = - 5.873'4 \text{ kg (tracción)} , \quad (P2y)4 = 0$$

$$(P3x)4 = 873'4 \text{ kg (tracción)} , \quad (P3y)4 = 0$$

e igual se resuelven las restantes barras; en la barra 2 se han de pasar los movimientos  $u3$  y  $v3$  a locales:

$$\begin{bmatrix} u'3 \\ v'3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos\alpha & \text{sen}\alpha \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} u3 & 0 \\ v3 & 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 6'05 \times 10^{-5} \\ 0 \end{bmatrix}$$

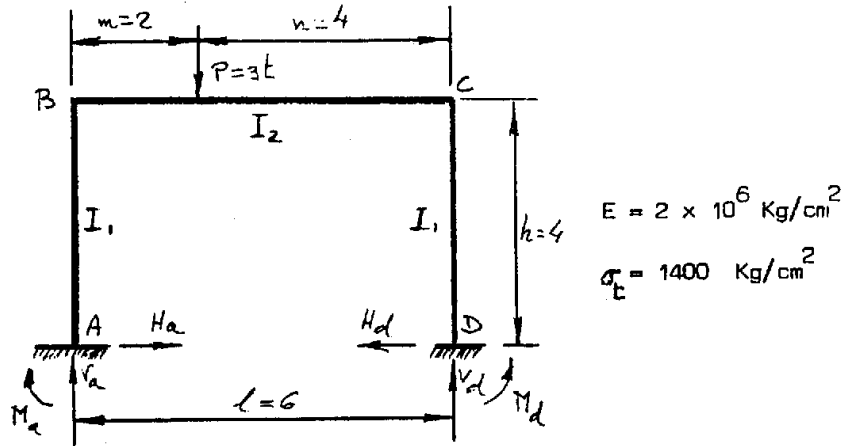
$$\begin{bmatrix} (P1)2 \\ \hline (P3)2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 298.142'4 & 0 & -298.142'4 & 0 \\ & : & & : \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ \hline -298.142'4 & 0 & 298.142'4 & 0 \\ & : & & : \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \hline 6'05 \times 10^{-3} \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$(P1x)2 = - 1.803'1 \text{ kg (tracción)} , \quad (P1y)2 = 0$$

$$(P3x)2 = + 1.803'1 \text{ kg (tracción)} , \quad (P3y)2 = 0$$

y el resto se va calculando de forma análoga.

Resolver por métodos matriciales el pórtico de la figura adjunta (Ensidesa, tomo I, pag. 670). (Medidas en metros y carga en toneladas).



Solución : Las fórmulas de Ensidesa nos permitirán un predimensionamiento y una comprobación final. Tras de varios tanteos adaptamos :

$$\left. \begin{array}{l} - \text{dintel PNI 20, } I_2 = 2140 \text{ cm}^4, A_2 = 33.5 \text{ cm}^2 \\ - \text{pilares PNI 16, } I_1 = 935 \text{ cm}^4, A_1 = 22.8 \text{ cm}^2 \end{array} \right\} k = \frac{hI_2}{lI_1} \approx 1.526$$

$$W_2 = 214 \text{ cm}^3, W_1 = 117 \text{ cm}^3$$

$$v_a = \frac{Pn}{l} \left[ 1 + \frac{m(n-m)}{l^2(6k+1)} \right] = \frac{3 \times 4}{6} \left[ 1 + \frac{2 \times 2}{36(6 \times 1.526 + 1)} \right] \approx 2022 \text{ kg} = v_a$$

$$v_d = 3 - v_a = 978 \text{ kg} = v_d$$

$$H_a = H_d = \frac{3Pmn}{2lh(k+2)} = \frac{3 \times 3 \times 8}{48 \times 3 \times 526} = 0.425 \text{ t} = 425 \text{ kg} = H_a = H_d$$



$$M_a = \frac{Pmn}{2l} \left[ \frac{1}{k+2} - \frac{n-m}{1(6k+1)} \right] = 0'502 \text{ mt} = M_a$$

$$M_d = \text{ " " + " " } = 0'633 \text{ mt} = M_d$$

$$M_b = -\frac{Pmn}{l} \left[ \frac{1}{k+2} + \frac{n-m}{2l(6k+1)} \right] = -1'200 \text{ mt} = M_b$$

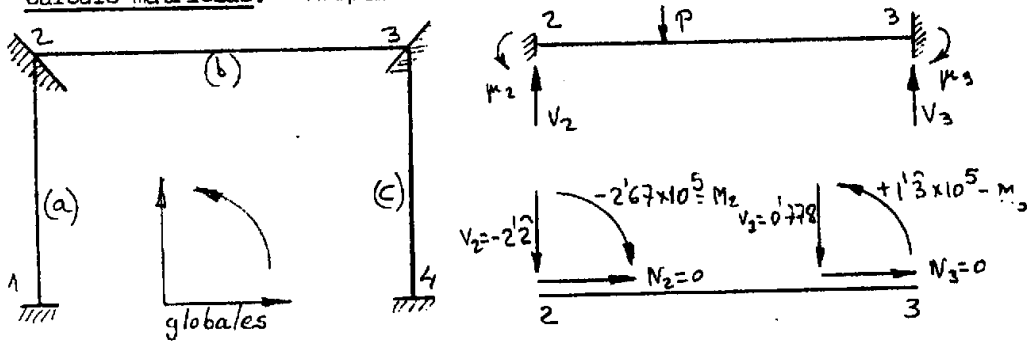
$$M_c = \text{ " " - " " } = -1'069 \text{ mt} = M_c$$

$$M_p = \frac{Pmn}{l} + \frac{nM_b}{l} + \frac{mM_c}{l} = 2'844 \text{ mt} = M_p$$

$$W_{\text{dintel}} = \frac{284400 \text{ cmkg}}{1400 \text{ kg/cm}^2} \approx 203 \text{ cm}^3, \text{ v\u00e1lido}$$

$$W_{\text{pilar}} = \frac{120000}{1400} \approx 86 \text{ cm}^3, \text{ v\u00e1lido}$$

C\u00e1lculo matricial..- Adoptamos la nomenclatura adjunta :



$$\mu_2 = \frac{Pab^2}{l^2} = 2'67 \text{ mt} ; \quad \mu_3 = \frac{Pa^2b}{l^2} = 1'33 \text{ mt} ;$$

$$V_2 = \frac{Pb}{l} + \frac{\mu_2 - \mu_3}{l} = 2222 \text{ kg} ; \quad V_3 = \frac{Pa}{l} - \frac{\mu_2 - \mu_3}{l} = 778 \text{ kg}$$

$$= \begin{bmatrix} 0 \\ -2222 \\ -2'67 \times 10^5 \\ 0 \\ -778 \\ 1'33 \times 10^5 \end{bmatrix}$$

$$; \begin{bmatrix} F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} =$$

$$\begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (k_{11})_a & (k_{12})_a & 0 & 0 \\ (k_{21})_a & (k_{22})_a + (k_{22})_b & (k_{23})_b & 0 \\ 0 & (k_{32})_b & (k_{33})_b + (k_{33})_c & (k_{34})_c \\ 0 & 0 & (k_{43})_c & (k_{44})_c \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_1 = 0 \\ \delta_2 \\ \delta_3 \\ \delta_4 = 0 \end{bmatrix} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \begin{bmatrix} F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (k_{22})_a + (k_{22})_b & (k_{23})_b \\ (k_{32})_b & (k_{33})_b + (k_{33})_c \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_2 \\ \delta_3 \end{bmatrix}$$

para el cálculo de las matrices en globales tenemos

- (a)  $\rightarrow \alpha = 90^\circ$   
 (b)  $\rightarrow$  locales = globales  
 (c)  $\rightarrow \alpha = 270^\circ (-90^\circ)$

matriz de cada barra en locales :

$$[\text{MATRIZ}] = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 & -\frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} & 0 & -\frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} \\ -\frac{EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} & 0 & \frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix}$$

$$\text{vigas (a) y (c)} \rightarrow \frac{EA}{L} = \frac{2 \times 10^6 \times 22^3 \cdot 8}{400} = 114.000$$

$$\frac{12EI}{L^3} = \frac{12 \times 2 \times 10^6 \times 935}{400^3} = 351$$

$$\frac{6EI}{L^2} = \frac{6 \times 2 \times 10^6 \times 935}{400^2} = 70.125$$

$$\frac{4EI}{L} = \frac{4 \times 2 \times 10^6 \times 935}{400} = 18.700.000$$

$$\frac{2EI}{L} = 9.350.000$$

$$\text{viga (b)} \rightarrow \frac{EA}{L} = \frac{2 \times 10^6 \times 33^3 \cdot 5}{600} = 111.667$$

$$\frac{12EI}{L^3} = \frac{12 \times 2 \times 10^6 \times 2140}{600^3} = 238$$

$$\frac{6EI}{L^2} = \frac{6 \times 2 \times 10^6 \times 2140}{600^2} = 71.333$$

$$\frac{4EI}{L} = \frac{4 \times 2 \times 10^6 \times 2140}{600} = 28.533.333$$

$$\frac{2EI}{L} = 14.266.667$$

Cambio de coordenadas en vigas (a) y (c) :  $k = L k' L^t$

$$L = \begin{bmatrix} \cos \alpha & -\text{sen } \alpha & 0 \\ \text{sen } \alpha & \cos \alpha & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} ; L^t = \begin{bmatrix} \cos \alpha & \text{sen } \alpha & 0 \\ -\text{sen } \alpha & \cos \alpha & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad \begin{array}{l} \alpha_a = 90^\circ, \\ \alpha_c = -90^\circ \end{array}$$

$$L_{(a)} = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} ; L_{(a)}^t = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} ;$$

$$L_{(c)} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} ; L_{(c)}^t = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

Por lo tanto, las matrices que vamos a necesitar son :

$$(k_{22})_a = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 114.000 & 0 & 0 \\ 0 & 351 & -70.125 \\ 0 & -70.125 & 18'7 \times 10^6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} =$$

$$= \begin{bmatrix} 351 & 0 & 70.125 \\ 0 & 114.000 & 0 \\ 70.125 & 0 & 18'7 \times 10^6 \end{bmatrix} ;$$

$$(k_{22})_b = \begin{bmatrix} 111.667 & 0 & 0 \\ 0 & 238 & +71.333 \\ 0 & +71.333 & 28.533.333 \end{bmatrix} ;$$

$$\begin{aligned} \begin{Bmatrix} (k_{23})_b \\ (k_{32})_b \end{Bmatrix} &= \begin{bmatrix} -111.667 & 0 & 0 \\ 0 & -238 & +71.333 \\ 0 & +71.333 & 14.266.667 \end{bmatrix} ; \\ (k_{33})_b &= \begin{bmatrix} 111.667 & 0 & 0 \\ 0 & 238 & -71.333 \\ 0 & -71.333 & 28.533.333 \end{bmatrix} ; \\ (k_{33})_c = L_c &= \begin{bmatrix} 114.000 & 0 & 0 \\ 0 & 351 & 70.125 \\ 0 & 70.125 & 18.7 \times 10^6 \end{bmatrix} \quad L_c^t = \\ &= \begin{bmatrix} 351 & 0 & 70.125 \\ 0 & 114.000 & 0 \\ 70.125 & 0 & 18.7 \times 10^6 \end{bmatrix} ; \\ \begin{bmatrix} F_2 \\ F_3 \end{bmatrix} &= \begin{bmatrix} (k_{22})_a + (k_{22})_b & (k_{23})_b \\ (k_{32})_b & (k_{33})_b + (k_{33})_c \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_2 \\ \delta_3 \end{bmatrix} ; \\ \begin{bmatrix} 0 \\ -2222 \\ -2.67 \times 10^5 \\ 0 \\ -778 \\ 1.33 \times 10^5 \end{bmatrix} &= \end{aligned}$$

$$\begin{array}{ccc|ccc}
 112.018 & 0 & 70.125 & -111.667 & 0 & 0 \\
 0 & 114.238 & 71.333 & 0 & -238 & 71.333 \\
 70.125 & 71.333 & 47 \cdot 2 \times 10^6 & 0 & -71.333 & 14 \cdot 3 \times 10^6 \\
 \hline
 -111.667 & 0 & 0 & 112.018 & 0 & 70.125 \\
 0 & -238 & -71.333 & 0 & 114.238 & -71.333 \\
 0 & 71.333 & 14 \cdot 3 \times 10^6 & 0 & -71.333 & 47 \cdot 2 \times 10^6
 \end{array}
 \begin{array}{c}
 u_2 \\
 v_2 \\
 \vartheta_2 \\
 \hline
 u_3 \\
 v_3 \\
 \vartheta_3
 \end{array}
 ;$$

resolviendo :

$$\begin{array}{l}
 0 = 112.018 u_2 + \quad \quad \quad + 70.125 \vartheta_2 \\
 \quad \quad \quad -111.667 u_3 \\
 -2222 = \quad \quad + 114.238 v_2 + 71.333 \vartheta_2 \\
 \quad \quad \quad -238 v_3 + 14.266.667 \vartheta_3 \\
 -2 \cdot 67 \times 10^5 = 70.125 u_2 + 71.333 v_2 + 47.233.333 \vartheta_2 \\
 \quad \quad \quad -71.333 v_3 + 14.266.667 \vartheta_3 \\
 0 = -111.667 u_2 \\
 \quad \quad \quad + 112.018 u_3 + 70.125 \vartheta_3 \\
 -778 = \quad \quad -238 v_2 - 71.333 \vartheta_2 \\
 \quad \quad \quad + 114.238 v_3 - 71.333 \vartheta_3 \\
 1 \cdot 33 \times 10^5 = \quad \quad + 71.333 v_2 + 14.266.667 \vartheta_2 \\
 \quad \quad \quad -71.333 v_3 + 47.233.333 \vartheta_3
 \end{array}
 \left. \begin{array}{l}
 (1) \\
 (2) \\
 (3) \\
 (4) \\
 (5) \\
 (6)
 \end{array} \right\}$$

Si se analizan las ecuaciones (3) y (5) y se observan sus coeficientes, - se pueden desprestigiar en primera aproximación los términos en  $u_2$ ,  $v_2$  y  $v_3$  :

$$\left. \begin{array}{l}
 -2 \cdot 67 \times 10^5 = 47.233.333 \vartheta_2 + 14.266.667 \vartheta_3 \\
 1 \cdot 33 \times 10^5 = 14.266.667 \vartheta_2 + 47.233.333 \vartheta_3
 \end{array} \right\} \rightarrow \begin{array}{l}
 -2 \cdot 67 = 472 \cdot 3 \vartheta_2 + 142 \cdot 7 \vartheta_3 \\
 1 \cdot 33 = 142 \cdot 7 \vartheta_2 + 472 \cdot 3 \vartheta_3
 \end{array}$$

$$\theta_2 = \frac{\begin{vmatrix} -2'67 & 142'7 \\ 1'33 & 472'3 \\ 472'3 & 142'7 \\ 142'7 & 472'3 \end{vmatrix}}{202704} = \frac{-1450'83}{202704} \approx -0'0072 \text{ radianes ;}$$

$$\theta_3 = \frac{\begin{vmatrix} 472'3 & -2'67 \\ 142'7 & 1'33 \end{vmatrix}}{202704} \approx \frac{1009'168}{202704} \approx 0'005 \text{ radianes}$$

sustituyendo ahora en (1) y (4)  $\Rightarrow$   $504'9 = 112.018 u_2 - 111.667 u_3$   
 $-350'6 = -111.667 u_2 + 112.018 u_3$

que, resolviendo, de los resultados :  $u_2 = u_3 = 0'22 \text{ cm.}$  y llevando ya todos estos valores a (2) y (5) queda el sistema :

$$\left. \begin{array}{l} -2065'07 = 114.238 v_2 - 238 v_3 \\ -934'93 = -238 v_2 + 114.238 v_3 \end{array} \right\} \text{ que da los valores } v_2 = -0'018 \text{ cm.}$$

$$v_3 = -0'0082 \text{ cm.}$$

Cálculo de reacciones finales : para la viga (b), locales  $\equiv$  globales :

$\begin{bmatrix} N_{2b} \\ V_{2b} \\ M_{2b} \end{bmatrix}$	$\times$	111.667	0	0	-111.667	0	0	0'22
		0	238	71.333	0	-238	71.333	-0'018
		0	71.333	28533333	0	-71.333	14266667	-0'0072
<hr/>		<hr/>		<hr/>		<hr/>		$+$
$\begin{bmatrix} N_{3b} \\ V_{3b} \\ M_{3b} \end{bmatrix}$	$\times$	-111.667	0	0	111.667	0	0	0'22
		0	-238	-71.333	0	238	-71.333	-0'0082
		0	71.333	14266667	0	-71.333	28533333	0'0050

$$+ \begin{bmatrix} 0 \\ 2222 \\ 2'67 \times 10^5 \\ 0 \\ 778 \\ -1'33 \times 10^5 \end{bmatrix} ; \text{ resolviendo esta ecuación matricial, sale } N_{2b} = N_{3b} = 0 ;$$

$$V_{2b} = V_B = + 2063 \text{ Kg } \uparrow$$

$$V_{3b} = V_C = 937 \text{ Kg } \uparrow \quad (\text{se observa que son valores aproximados})$$

$$M_B = M_{2b} = 1'32 \text{ mt } \curvearrowright$$

$$M_C = M_{3b} = - 0'94 \text{ mt } \curvearrowright$$

para el cálculo de las reacciones en los empotramientos hemos de pasar -  
primeramente los desplazamientos  $\delta_2$  y  $\delta_3$  a locales :

$$\begin{bmatrix} u_2' \\ v_2' \\ i_2 \end{bmatrix} = L^t \delta_2 = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0'22 \\ -0'018 \\ -0'0072 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0'018 \\ -0'22 \\ -0'0072 \end{bmatrix} ; \begin{bmatrix} u_3' \\ v_3' \\ i_3 \end{bmatrix} =$$

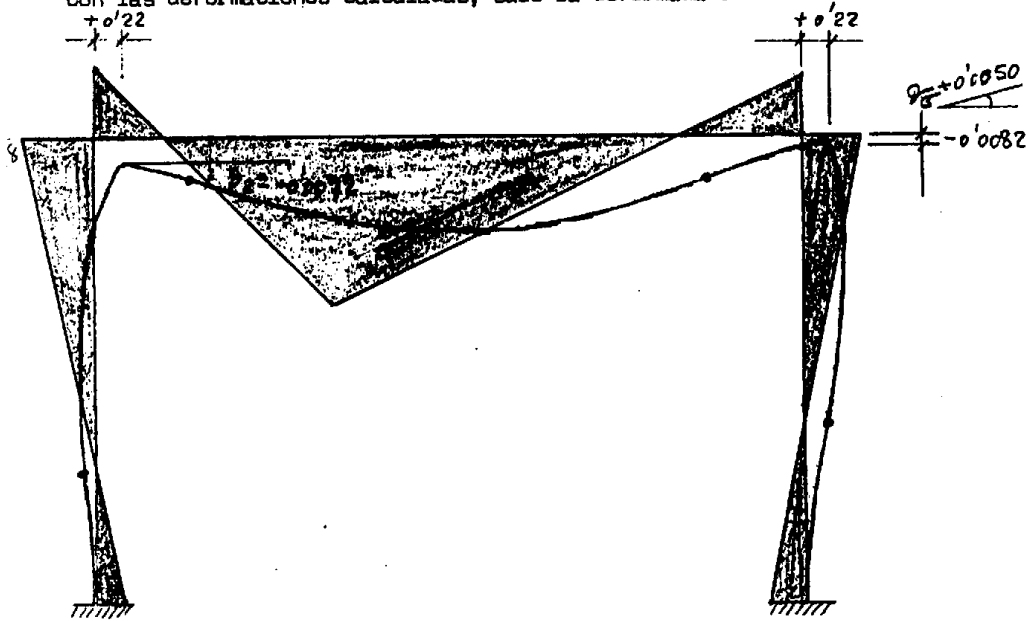
$$= \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0'22 \\ -0'0082 \\ +0'0050 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0'0082 \\ 0'22 \\ 0'005 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} N_1 \\ V_1 \\ M_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -114.000 & 0 & 0 \\ 0 & -351 & 70.125 \\ 0 & -70.125 & 9'35 \times 10^6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -0'018 \\ -0'22 \\ -0'0072 \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{array}{l} N_1 = V_A = 2'052 \text{ t } \uparrow \\ V_1 = H_A = - 0'428 \text{ t } \rightarrow \\ M_1 = M_A = - 0'519 \text{ mt } \curvearrowright \end{array}$$



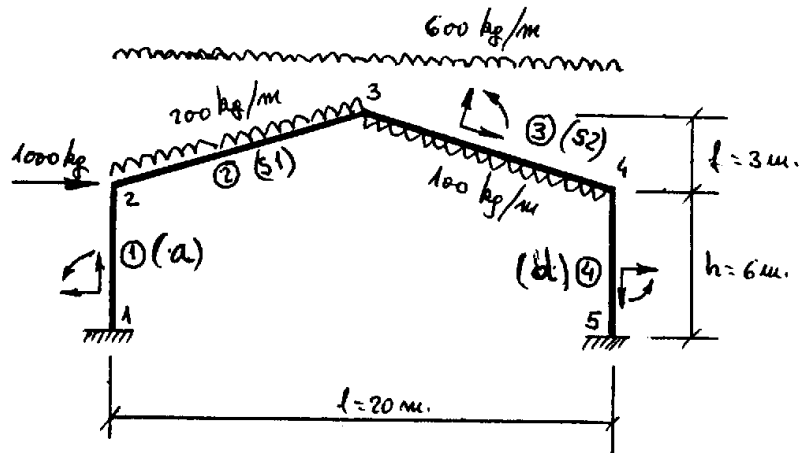
$$\begin{bmatrix} N_4 \\ V_4 \\ M_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -114,000 & 0 & 0 \\ 0 & -351 & -70.125 \\ 0 & +70.125 & 9'35 \times 10^6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0'0082 \\ 0'22 \\ 0'005 \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{aligned} N_4 = V_D &= -0'935 \text{ t} \uparrow \\ V_4 = H_D &= -0'428 \text{ t} \leftarrow \\ M_4 = M_D &= 0'622 \text{ mt} \curvearrowright \end{aligned}$$

Con las deformaciones calculadas, sale la deformada :



(E. T. S. I. I. - Sevilla)

Resolver matricialmente el pórtico de la figura, que se supone predimensionado: pilares HEB 260 ( $I = 14.919 \text{ cm}^4$ ,  $A = 118,4 \text{ cm}^2$ ), dinteles IPE 330 ( $I = 11.770 \text{ cm}^4$ ,  $A = 62,6 \text{ cm}^2$ ),  $E = 2.100.000 \text{ kg/cm}^2$ .

Solución:

Primeramente se numeran nudos y barras y se fijan coordenadas locales y globales; las matrices locales serán de  $6 \times 6$ , al considerar esfuerzos axiales, cortantes y flectores.

Para la transformación de coordenadas a globales se tendrá en cuenta la ecuación matricial:

$$\begin{bmatrix} P'_x \\ P'_y \\ M' \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} c & s & 0 \\ -s & c & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P_x \\ P_y \\ M \end{bmatrix} \quad P' = L^T \cdot P$$

$$c = \cos \alpha \quad s = \sin \alpha$$

$$P = K \delta \quad P = L P' \quad \delta = L \delta' \quad K = L K' L^T$$

Y la matriz general de cada barra, en globales, siguiendo la nomenclatura de Livesley, se escribe:

$$A = c^2 \frac{EA}{L} + s^2 \frac{12EI}{L^3} \quad ; \quad B = s^2 \frac{EA}{L} + c^2 \frac{12EI}{L^3}$$

$$H = \frac{4EI}{L} \quad ; \quad D = c \cdot s \left( \frac{EA}{L} - \frac{12EI}{L^3} \right)$$

$$E = -s \frac{6EI}{L^2} \quad ; \quad F = c \frac{6EI}{L^2}$$

$$K = \begin{bmatrix} A & D & E & I & -A & -D & E \\ & D & B & F & -D & -B & F \\ & & E & F & H & -E & -F & H/2 \\ \hline -A & -D & -E & I & A & D & -E \\ -D & -B & -F & I & D & B & -F \\ E & F & H/2 & I & -E & -F & H \end{bmatrix}$$

La ecuación matricial de la estructura en coordenadas globales, eliminando las condiciones de contorno, es:

$$\begin{bmatrix} P_2 \\ P_3 \\ P_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (K_{22})_1 + (K_{22})_2 & (K_{23})_2 & 0 \\ (K_{32})_2 & (K_{33})_2 + (K_{33})_3 & (K_{34})_3 \\ 0 & (K_{43})_3 & (K_{44})_3 + (K_{44})_4 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ u_4 \end{bmatrix}$$

Nota.- Con los datos hasta aquí expuestos, no se realiza paso a paso el cálculo de matrices de barras y su paso a globales, ni la armadura de la matriz global, que se deja como ejercicio al alumno; los resultados, que se han obtenido en programa independiente aparte, se muestran en las páginas siguientes.

	long.	area	M.I.	E	AE/L	12EI/L <sup>3</sup>	6EI/L <sup>2</sup>	4EI/L	2EI/L
	(cm.)	(cm <sup>2</sup> )	(cm <sup>4</sup> )	(kg/cm <sup>2</sup> )	(kg/cm)	(kg/cm)	(kg)	(cm.kg)	(cm.kg)
\$ pilar (a)	600,00	118,40	14.919	2.100.000	414.400	1.740,55	522.165	208.866.000	104.433.000
\$ pilar (d)	600,00	118,40	14.919	2.100.000	414.400	1.740,55	522.165	208.866.000	104.433.000
\$ dintel (s1)	1044,03	62,60	11.770	2.100.000	125.916	260,54	136.057	94.698.369	47.349.185
\$ dintel (s2)	1044,03	62,60	11.770	2.100.000	125.916	260,54	136.057	94.698.369	47.349.185
\$ flecha (f)	300,00	-	-	-	-	-	-	-	-
\$ luz (L)	2000,00	-	-	-	-	-	-	-	-

## Matrices de transformaci3n:

	La		Lat		Ld		Ldt
\$	0	-1	0	0	1	0	0
\$	1	0	0	-1	0	0	0
\$	0	0	1	0	0	1	0

	Ls1		Ls1t		Ls2		Ls2t
\$	0,96	-0,29	0,00	0,95	0,32	0,00	0,96
\$	0,29	0,96	0,00	-0,32	0,95	0,00	-0,29
\$	0,00	0,00	1,00	0,00	0,00	1,00	0,00

cos s1	sen s1	cos s2	sen s2
0,958	0,287	0,958	-0,287

Matrices de barras:

/	AE/L	0	0	-AE/L	0	0	/
:	:	:	:	:	:	:	:
:	0	12EI/L <sup>3</sup> 6EI/L <sup>2</sup>	:	:	0	-12EI/L <sup>3</sup> 6EI/L <sup>2</sup>	:
:	:	:	:	:	:	:	:
:	0	6EI/L <sup>2</sup> 4EI/L	:	:	0	-6EI/L <sup>2</sup> 2EI/L	:
:	-----	-----	-----	:	-----	-----	-----
:	-AE/L	0	0	AE/L	0	0	:
:	:	:	:	:	:	:	:
:	0	-12EI/L-6EI/L <sup>2</sup>	:	:	12EI/L <sup>3</sup>	-6EI/L <sup>2</sup>	:
:	:	:	:	:	:	:	:
:	0	6EI/L 2EI/L	:	:	0	-6EI/L <sup>2</sup> 4EI/L	:
\	\	\	\	\	\	\	\

Matrices de barras:

1).-Barra a (local)

414400	0	0
0	1741	522165
0	522165	208866000

1).-Barra a (global,k=La.k'.Lat)

1741	0	-522165
0	414400	0
-522165	0	208866000

2).-Barra s1 (local)

125916	0	0
0	261	136057
0	136057	94698369

2).-Barra s1 (global,k=Ls1.k'.Ls1t)

115541	34584	-39096
34584	10636	130319
-39096	130319	94698369

3).-Barra s2 (local)

125916	0	0
0	261	136057
0	136057	94698369

3).-Barra s2 (global,k=Ls2.k'.Ls2t)

115541	-34584	39096
34584	10636	130319
39096	130319	94698369

4).-Barra d (local)

414400	0	0
0	1741	522165
0	522165	208866000

4).-Barra d (global,k=Ld.k'.Ldt)

1741	0	522165
0	414400	0
522165	0	208866000

## 1).-Barra a (local)

414400	0	0	-414400	0	0
0	1741	522165	0	-1741	522165
0	522165	208866000	0	-522165	104433000
-----					
-414400	0	0	414400	0	0
0	-1741	-522165	0	1741	-522165
0	522165	104433000	0	-522165	208866000

## 2).-Barra a1 (local)

125916	0	0	-125916	0	0
0	261	136057	0	-261	136057
0	136057	94698369	0	-136057	47349185
-----					
-125916	0	0	125916	0	0
0	-261	-136057	0	261	-136057
0	136057	47349185	0	-136057	94698369

## 2).-Barra a2 (local)

125916	0	0	-125916	0	0
0	261	136057	0	-261	136057
0	136057	94698369	0	-136057	47349185
-----					
-125916	0	0	125916	0	0
0	-261	-136057	0	261	-136057
0	136057	47349185	0	-136057	94698369

## 1).-Barra d (local)

414400	0	0	-414400	0	0
0	1741	522165	0	-1741	522165
0	522165	208866000	0	-522165	104433000
-----					
-414400	0	0	414400	0	0
0	-1741	-522165	0	1741	-522165
0	522165	104433000	0	-522165	208866000

## 1).-Barra a (global,k=L.a.k'.Lat)

1741	0	-522165	-1741	0	-522165
0	414400	0	0	-414400	0
-522165	0	208866000	522165	0	104433000
-----					
-1741	0	522165	1741	0	522165
0	-414400	0	0	414400	0
-522165	0	104433000	522165	0	208866000

## 2).-Barra a1 (global,k=L.a1.k'.Lat)

115541	34584	-39096	-115541	-34584	-39096
34584	10636	130319	-34584	-10636	130319
39096	130319	94698369	-39096	-130319	47349185
-----					
-115541	-34584	39096	115541	34584	39096
-34584	-10636	-130319	34584	10636	-130319
-39096	130319	47349185	39096	-130319	94698369

## 2).-Barra a2 (global,k=L.a2.k'.Lat)

115541	-34584	39096	-115541	34584	39096
-34584	10636	130319	34584	-10636	130319
39096	130319	94698369	-39096	-130319	47349185
-----					
-115541	34584	-39096	115541	-34584	-39096
34584	-10636	-130319	-34584	10636	-130319
39096	130319	47349185	-39096	-130319	94698369

## 1).-Barra d (global,k=L.d.k'.Lat)

1741	0	522165	-1741	0	522165
0	414400	0	0	-414400	0
522165	0	208866000	-522165	0	104433000
-----					
-1741	0	-522165	1741	0	-522165
0	-414400	0	0	414400	0
522165	0	104433000	-522165	0	208866000

```

: 117281 34584 483069 :-115541 -34584 -39096 : 0 0 0 :
: 34584 425036 130319 : -34584 -10636 130319 : 0 0 0 :
: 483069 130319 3,04E+08 : 39096 -130319 4,73E+07 : 0 0 0 :
:-----:-----:-----:
:-115541 -34584 39096 : 231091 0 73191 :-115541 34584 39096 :
: -34584 -10636 -130319 : 0 21272 0 : 34584 -10636 130319 :
: -39096 130319 4,73E+07 : 78191 0 1,39E+08 : -39096 -130319 4,73E+07 :
:-----:-----:-----:
: 0 0 0 :-115541 34584 -39096 : 117281 -34584 483069 :
: 0 0 0 : 34584 10636 -130319 : -34584 425036 -130319 :
: 0 0 0 : 39096 130319 4,73E+07 : 483069 -130319 3,04E+08 :

```





olvidar que existe en el nudo 2 la fuerza de 2.0000 kg.

b) barra 3 (s2)

$$M_3 = \frac{600 \times 10 \times 1000}{12}$$

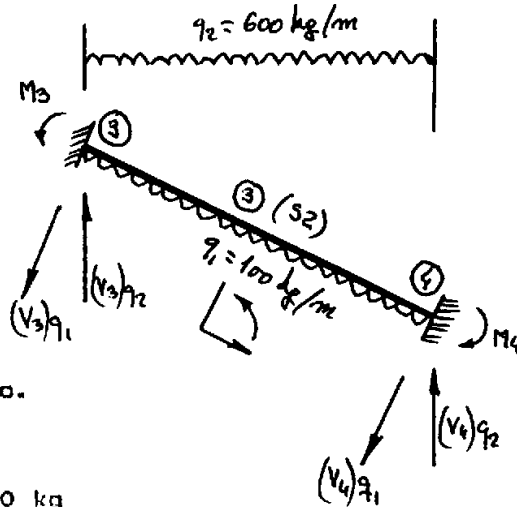
$$- \frac{100 \times 10^4 \times 44 \times 1044}{12} =$$

$$= 409.172 \text{ cmkg}$$

M4 del mismo valor absoluto.

$$\uparrow (V_3)q_2 = \uparrow (V_4)q_2 = 3.000 \text{ kg}$$

$$\nearrow (V_3)q_1 = \nwarrow (V_4)q_1 = \frac{100 \times 10^4 \times 44}{2} = 522 \text{ kg}$$



$$P_{\text{emp}}^3 = \begin{bmatrix} 0 \\ 3.000 \\ 409.172 \\ 0 \\ 3.000 \\ -409.172 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \textcircled{3} & : & \textcircled{3} \\ L & : & L \\ : & & : \\ \textcircled{3} & : & \textcircled{3} \\ L & : & L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ -522 \\ 0 \\ 0 \\ -522 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -150 \\ 2.500 \\ 409.172 \\ -150 \\ 2.500 \\ -409.172 \end{bmatrix}$$

siendo ahora  $\text{sen} \alpha = -0.287$  ;  $\text{cos} \alpha = 0.958$  .

$$\begin{bmatrix} P1 \\ P2 \\ P3 \\ P4 \\ P5 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} R1 \\ F2 \\ 0 \\ 0 \\ R5 \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} 0 \\ P_{2 \text{ emp}} \\ P_{3 \text{ emp}} \\ P_{4 \text{ emp}} \\ 0 \end{bmatrix} ; \quad R1 = \begin{bmatrix} Rx1 \\ Ry1 \\ M1 \end{bmatrix} ; \quad R5 = \begin{bmatrix} Rx5 \\ Ry5 \\ M5 \end{bmatrix}$$

$$F2 = \begin{bmatrix} 1.000 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} ;$$

$$P_{2 \text{ emp}} = \begin{bmatrix} -300 \\ 4.000 \\ 681.656 \end{bmatrix} ;$$

$$P_{3 \text{ emp}} = \begin{bmatrix} -450 \\ 6.500 \\ -272.484 \end{bmatrix}$$

$$; P_{4 \text{ emp}} = \begin{bmatrix} -150 \\ 2.500 \\ -409.172 \end{bmatrix}$$

La resolución del sistema matricial siguiente se ha realizado por ordenador; a su derecha se indican las soluciones encontradas:

$$\begin{bmatrix} 1.300 \\ -4.000 \\ -681.656 \\ \hline 450 \\ -6.500 \\ 272.484 \\ \hline 150 \\ -2.500 \\ 409.172 \end{bmatrix} = K \cdot \begin{bmatrix} u2 \\ v2 \\ \theta2 \\ \hline u3 \\ v3 \\ \theta3 \\ \hline u4 \\ v4 \\ \theta4 \end{bmatrix}$$

$$\begin{aligned}
 u2 &= -0.308273 \text{ cm.} \\
 v2 &= -0.017143 \text{ cm.} \\
 \theta2 &= -0.005493 \text{ rad.} \\
 \hline
 u3 &= 1.737542 \text{ cm.} \\
 v3 &= -6.937104 \text{ cm.} \\
 \theta3 &= 0.003424 \text{ rad.} \\
 \hline
 u4 &= 3.779988 \text{ cm.} \\
 v4 &= -0.014227 \text{ cm.} \\
 \theta4 &= -0.002444 \text{ rad.}
 \end{aligned}$$

Se pasa a calcular las reacciones de empotramiento en los nudos 1 y 5:



$$\begin{array}{l}
 \textcircled{2} \\
 \begin{array}{l}
 P'x2 \\
 P'y2 \\
 M' 2 \\
 \hline
 P'x3 \\
 P'y3 \\
 M' 3
 \end{array}
 =
 \begin{array}{l}
 4.257 \\
 5.541 \\
 13.083 \\
 \hline
 - 4.537 \\
 2.295 \\
 3.841
 \end{array}
 \end{array}
 \quad ; \quad
 \begin{array}{l}
 \textcircled{3} \\
 \begin{array}{l}
 P'x3 \\
 P'y3 \\
 M' 3 \\
 \hline
 P'x4 \\
 P'y4 \\
 M' 4
 \end{array}
 =
 \begin{array}{l}
 5.052 \\
 578 \\
 - 3.841 \\
 \hline
 - 6.744 \\
 4.126 \\
 - 14.633
 \end{array}
 \end{array}$$
  

$$\begin{array}{l}
 \textcircled{1} \\
 \begin{array}{l}
 P'x1 \\
 P'y1 \\
 M' 1 \\
 \hline
 P'x5 \\
 P'y5 \\
 M' 5
 \end{array}
 =
 \begin{array}{l}
 5.296 \\
 5.305 \\
 14.633 \\
 \hline
 - 5.305 \\
 - 5.896 \\
 17.185
 \end{array}
 \end{array}$$

Con estos valores se confeccionan ya los correspondientes diagramas de esfuerzos, que aparecen a continuación; no hay que olvidar la suma de los diagramas de las barras biempotradas 1 (s1) y 2 (s2) (hiperestáticos); la deformada se ha dibujado teniendo en cuenta los valores de los movimientos calculados (evidentemente, no a escala) y el diagrama de momentos flectores.

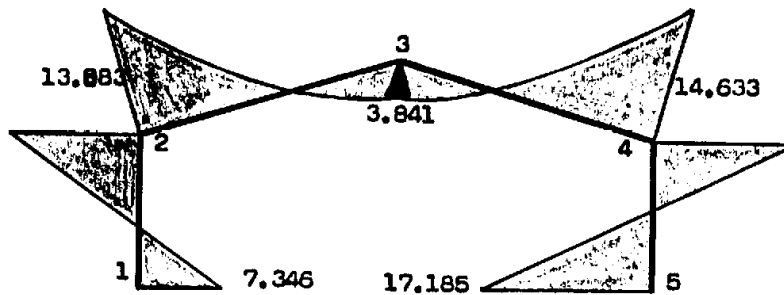
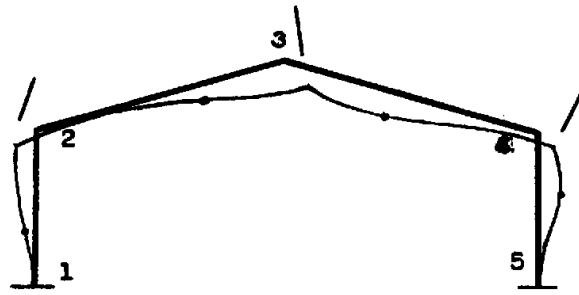


diagrama de momentos flectores



deformada

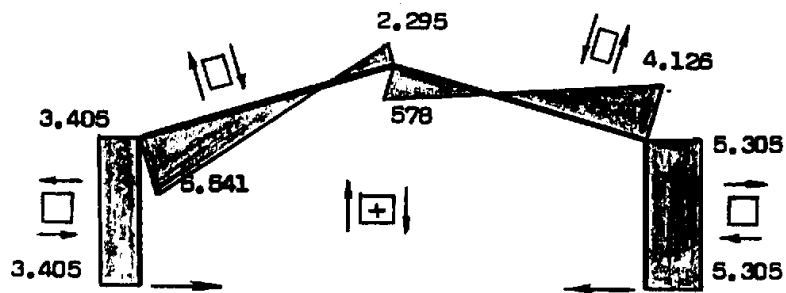


diagrama de esfuerzos cortantes

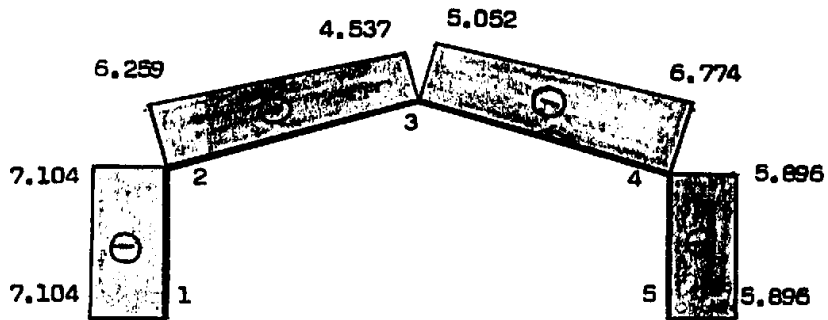
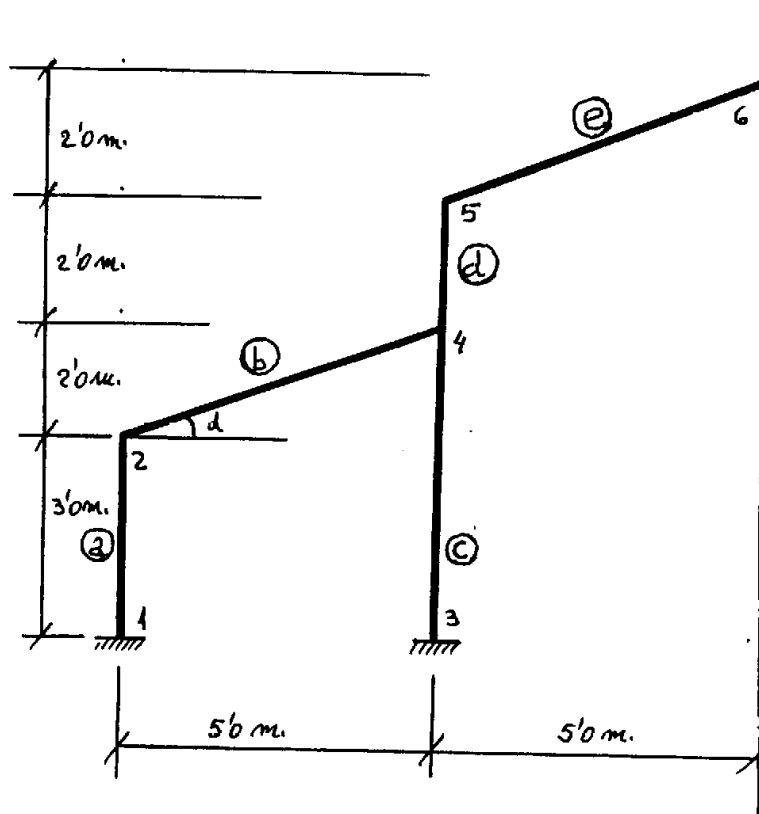


diagrama de esfuerzos axiales

(Cálculo de Estructuras Reticulares, Fdez.Casado, pág.282).

Resolver matricialmente la estructura de basilica de la figura, sometida a sobrecarga total de 150 kg/m.



Nota previa.— Se adoptan, tras un estudio de predimensionamiento, perfiles metálicos UPN 80, dispuestos en cajón, con separación variable, de manera a obtener los momentos de inercia que se indican más abajo y con sección constante de 22 cm<sup>2</sup>; dichos momentos de inercia se han calculado por Steiner.

$E = 2.100.000 \text{ kg/cm}^2$ ;  $(\sigma)_{adm} = 1.600 \text{ kg/cm}^2$ .

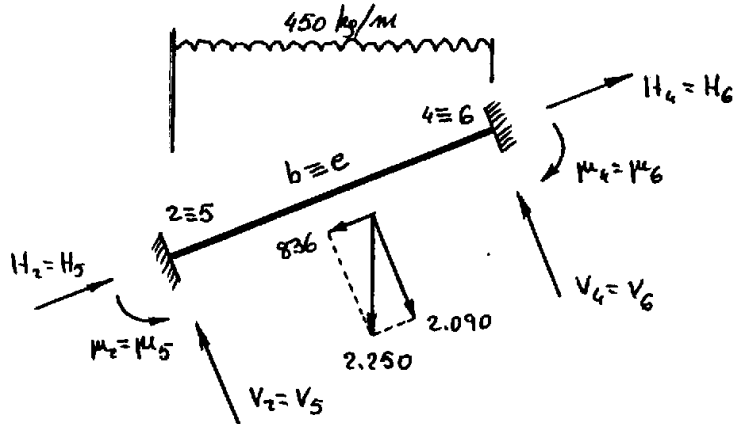
Se ha dibujado solamente la mitad de la estructura por simetría; en la misma figura aparecen la nomenclatura de nudos y barras; el nudo 6, en la simetría citada, tendrá los movimientos  $u = 0$ ;  $v \neq 0$ ;  $\theta = 0$ .

$I_a = 1.935 \text{ cm}^4$  ;  $I_b = 3.470 \text{ cm}^4$  ;  $I_c = 3.225 \text{ cm}^4$  ;  
 $I_d = 1.290 \text{ cm}^4$  ;  $I_e = 3.470 \text{ cm}^4$ .

Solución:

Cálculo de esfuerzos en barras b y e (idénticos en ambas):

$\operatorname{tg} \alpha = 2/5 = 0.4$  ;  $\operatorname{sen} \alpha = 0.3714$  ;  $\operatorname{cos} \alpha = 0.9285$



$V_2 = V_5 = 1.045 \text{ kg} = V_4 = V_6$  ;  $H_2 = H_5 = H_4 = H_6 = 418 \text{ kg}$

$\mu_2 = \mu_5 = \mu_4 = \mu_6 = \frac{450 \times 5^2}{12} = 93.750 \text{ cm.kg}$

Con lo cual, y con los signos indicados en la figura superior, y ya cambiados de sentido, los vectores de carga de ambas barras, en locales, son:

$$(P')_b = \begin{bmatrix} P'2 \\ P'4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -418 \\ -1.045 \\ -93.750 \\ -418 \\ -1.045 \\ 93.750 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P'5 \\ P'6 \end{bmatrix} = (P')_e$$

Para pasar dichos vectores a globales se pueden emplear las ecuaciones de transformación, pero en este caso se pueden escribir directamente, deducidos de la propia figura:

$$(P)b = \begin{bmatrix} P 2 \\ P 4 \end{bmatrix} \begin{matrix} \textcircled{b} \\ \textcircled{b} \end{matrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ -1.125 \\ -93.750 \\ 0 \\ -1.125 \\ 93.750 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P 5 \\ P 6 \end{bmatrix} \begin{matrix} \textcircled{e} \\ \textcircled{e} \end{matrix} = (P)e \quad (a)$$

La ecuación matricial global,  $P = K \cdot \delta$ , como ha ocurrido con problemas anteriores, y por motivos de espacio, no se puede escribir completa; la matriz global está aquí abajo; los vectores de carga y de desplazamiento van a continuación:

$$\begin{bmatrix} (K11)a & (K12)a & 0 & 0 & 0 & 0 \\ (K21)a & (K22)a + & 0 & (K24)b & 0 & 0 \\ & + (K22)b & & & & \\ 0 & 0 & (K33)c & (K34)c & 0 & 0 \\ 0 & (K42)b & (K43)c & (K44)b + & (K45)d & 0 \\ & & & + (K44)c + & & \\ & & & + (K44)d & & \\ 0 & 0 & 0 & (K54)d & (K55)d + & (K56)e \\ & & & & + (K55)e & \\ 0 & 0 & 0 & 0 & (K65)e & (K66)e \end{bmatrix}$$

$$P = \begin{bmatrix} R1 \\ P2 \\ R3 \\ P4 \\ P5 \\ R6 \end{bmatrix}$$

$$\delta = \begin{bmatrix} \delta 1 = 0 \\ \delta 2 \\ \delta 3 = 0 \\ \delta 4 \\ \delta 5 \\ \delta 6 \end{bmatrix}$$

$$\delta 6 = \begin{bmatrix} u6 = 0 \\ v6 \neq 0 \\ \theta 6 = 0 \end{bmatrix}$$



Por simplicidad de cálculo, es lógico que solo interesa calcular las matrices de barras que se van a necesitar en las ecuaciones de movimientos no nulos; los resultados se indican a continuación, con los valores locales y globales:

$$(K22)'a = \begin{bmatrix} 154.000 & 0 & 0 \\ 0 & 1.806 & -270.900 \\ 0 & -270.900 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K22)'b = \begin{bmatrix} 85.874 & 0 & 0 \\ 0 & 562 & 151.055 \\ 0 & 151.055 & 54.178.439 \end{bmatrix} = (K55)'e$$

$$(K24)'b = \begin{bmatrix} -85.874 & 0 & 0 \\ 0 & -562 & 151.055 \\ 0 & -151.055 & 27.089.219 \end{bmatrix} = (K56)'e$$

$$(K42)'b = \begin{bmatrix} -85.874 & 0 & 0 \\ 0 & -562 & -151.055 \\ 0 & 151.055 & 27.089.219 \end{bmatrix} = (K65)'e$$

$$(K44)'b = \begin{bmatrix} 85.874 & 0 & 0 \\ 0 & 562 & 151.055 \\ 0 & -151.055 & 54.178.439 \end{bmatrix} = (K66)'e$$

$$(K44)'c = \begin{bmatrix} 92.400 & 0 & 0 \\ 0 & 650 & -162.540 \\ 0 & -162.540 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K44)^*d = \begin{bmatrix} 231.000 & 0 & 0 \\ 0 & 4.064 & 406.350 \\ 0 & 406.350 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K45)^*d = \begin{bmatrix} -231.000 & 0 & 0 \\ 0 & -4.064 & 406.350 \\ 0 & -406.350 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K54)^*d = \begin{bmatrix} -231.000 & 0 & 0 \\ 0 & -4.064 & -406.350 \\ 0 & 406.350 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K55)^*d = \begin{bmatrix} 231.000 & 0 & 0 \\ 0 & 4.064 & -406.350 \\ 0 & -406.350 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

para el paso a globales solamente,  $K = L \cdot K^* \cdot L^T$ , se escriben las matrices de transformación y los resultados finales (que se han obtenido con programa independiente):

$$L_a = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = L_c = L_d$$

$$L_b = \begin{bmatrix} 0.9285 & -0.3714 & 0 \\ 0.3714 & 0.9285 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = L_e$$

$$(K22) a = \begin{bmatrix} 1.806 & 0 & 270.000 \\ 0 & 154.000 & 0 \\ 270.900 & 0 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K22) b = \begin{bmatrix} 74.111 & 29.420 & - 56.102 \\ 29.420 & 12.329 & 140.255 \\ - 56.102 & 140.255 & 54.178.439 \end{bmatrix} = (K55) \bullet$$

$$(K24) b = \begin{bmatrix} - 74.111 & - 29.420 & - 56.102 \\ - 29.420 & - 12.329 & 140.255 \\ 56.102 & - 140.255 & 27.089.219 \end{bmatrix} = (K56) \bullet$$

$$(K42) b = \begin{bmatrix} - 74.111 & - 29.420 & 56.102 \\ - 29.420 & - 12.329 & - 140.255 \\ - 56.102 & 140.255 & 27.089.219 \end{bmatrix} = (K65) \bullet$$

$$(K44) b = \begin{bmatrix} 74.111 & 29.420 & 56.102 \\ 29.420 & 154.000 & - 140.255 \\ 56.102 & - 140.255 & 54.178.439 \end{bmatrix} = (K66) \bullet$$

$$(K33) c = \begin{bmatrix} 650 & 0 & - 162.540 \\ 0 & 92.400 & 0 \\ -162.540 & 0 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K34) c = \begin{bmatrix} - 650 & 0 & - 162.540 \\ 0 & - 92.400 & 0 \\ 162.540 & 0 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K43)c = \begin{bmatrix} -650 & 0 & 162.540 \\ 0 & -92.400 & 0 \\ -162.540 & 0 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K44)c = \begin{bmatrix} 650 & 0 & 162.540 \\ 0 & 92.400 & 0 \\ 162.540 & 0 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K44)d = \begin{bmatrix} 4.064 & 0 & -406.350 \\ 0 & 231.000 & 0 \\ -406.350 & 0 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

$$(K45)d = \begin{bmatrix} -4.064 & 0 & -406.350 \\ 0 & -231.000 & 0 \\ 406.350 & 0 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K54)d = \begin{bmatrix} -4.064 & 0 & 406.350 \\ 0 & -231.000 & 0 \\ -406.350 & 0 & 27.090.000 \end{bmatrix}$$

$$(K55)d = \begin{bmatrix} 4.064 & 0 & 406.350 \\ 0 & 231.000 & 0 \\ 406.350 & 0 & 54.180.000 \end{bmatrix}$$

El sistema de ecuaciones y sus soluciones (calculadas mediante programa independiente) se muestran a continuación; nuevamente, y por motivos de escritura, se escribe el sistema matricial separado, y aun la matriz K de una forma especial y condensada, solapando columnas; para el vector de cargas, véase la fórmula (x) de la pág. 204:

$$[P] = [K] \cdot [\delta] =$$

N2	0	U2
V2	- 1.125	v2
M2	- 93.750	02
N4	0	u4
V4	- 1.125	v4
M4	93.750	04
N5	0	u5
V5	- 1.125	v5
M5	- 93.750	05
V6	- 1.125	v6

75.917	29.420	214.798	- 74.111	- 29.420
- 56.102	0	0	0	0
29.420	166.329	140.255	- 29.420	- 12.329
140.255	0	0	0	0
214.798	140.255	108.358.439	56.102	- 140.255
27.089.219	0	0	0	0
- 74.111	- 29.420	56.102	78.825	29.420
- 187.708	- 4.064	0	- 406.350	0
- 29.420	- 12.329	- 140.255	29.420	335.729
- 140.255	0	- 231.000	0	0
- 56.102	140.255	27.089.219	- 187.708	- 140.255
162.538.439	406.350	0	27.090.000	0
0	0	0	- 4.064	0
406.350	78.175	29.420	350.248	- 29.420
0	0	0	0	- 231.000
0	29.420	243.329	140.255	- 12.329
0	0	0	- 406.350	0
27.090.000	350.248	140.255	108.358.439	- 140.255
0	0	0	0	0
0	- 29.420	- 12.329	- 140.255	12.329

$$\begin{aligned}
 u_2 &= -0.6992895 \text{ cm.} & u_4 &= -0.7111029 \text{ cm.} \\
 v_2 &= -0.0136949 \text{ cm.} & v_4 &= -0.0296281 \text{ cm.} \\
 \theta_2 &= 0.0002274 \text{ rad.} & \theta_4 &= 0.0023009 \text{ rad.} \\
 \\ 
 u_5 &= -0.8346238 \text{ cm.} \\
 v_5 &= -0.0401187 \text{ cm.} & v_6 &= -2.1783830 \text{ cm.} \\
 \theta_5 &= -0.0042395 \text{ rad.}
 \end{aligned}$$

se pasan dichos movimientos (de nudos) a locales de cada extremo de barra, (y se dan los resultados) mediante la fórmula:

$$\delta^* = L \cdot \delta^T$$

$$\delta^* a = \begin{bmatrix} \delta^* 1a \\ \delta^* 2a \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ -0.013695 \\ 0.699290 \\ 0.000227 \end{bmatrix} ; \delta^* b = \begin{bmatrix} \delta^* 2b \\ \delta^* 4b \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0.654377 \\ 0.247000 \\ 0.000227 \\ -0.671263 \\ 0.236594 \\ 0.002300 \end{bmatrix}$$

$$\delta^* c = \begin{bmatrix} \delta^* 3c \\ \delta^* 4c \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ -0.029628 \\ 0.711103 \\ 0.002300 \end{bmatrix} ; \delta^* d = \begin{bmatrix} \delta^* 4d \\ \delta^* 5d \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0.029628 \\ 0.711103 \\ 0.002300 \\ -0.040119 \\ 0.834624 \\ 0.004239 \end{bmatrix}$$

$$\delta^* e = \begin{bmatrix} \delta^* 5e \\ \delta^* 6e \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0.789848 \\ 0.272729 \\ -0.004239 \\ -0.809051 \\ -2.022629 \\ 0 \end{bmatrix}$$

Estos movimientos van a permitir calcular los esfuerzos de cada barra en las coordenadas de cada una de ellas mediante la fórmula:

$$F = K^* \cdot \delta^* + P_{emp}$$

$$\begin{aligned}
 F'a &= \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}1a \\ V^{\circ}1a \\ M^{\circ}1a \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}2a \\ V^{\circ}2a \\ M^{\circ}2a \end{array}} \end{array} = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} 2.109 \text{ kg} \\ -1.201 \text{ kg} \\ -1.233 \text{ mkg} \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} -2.109 \text{ kg} \\ 1.201 \text{ kg} \\ -1.771 \text{ mkg} \end{array}} \end{array} ; F'b = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}2b \\ V^{\circ}2b \\ M^{\circ}2b \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}4b \\ V^{\circ}4b \\ M^{\circ}4b \end{array}} \end{array} = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} 1.899 \text{ kg} \\ 1.512 \text{ kg} \\ 1.771 \text{ mkg} \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} -999 \text{ kg} \\ 738 \text{ kg} \\ 313 \text{ mkg} \end{array}} \end{array} \\
 F'c &= \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}3c \\ V^{\circ}3c \\ M^{\circ}3c \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}4c \\ V^{\circ}4c \\ M^{\circ}4c \end{array}} \end{array} = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} 2.738 \text{ kg} \\ -88 \text{ kg} \\ -533 \text{ mkg} \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} -2.738 \text{ kg} \\ 88 \text{ kg} \\ 91 \text{ mkg} \end{array}} \end{array} ; F'd = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}4d \\ V^{\circ}4d \\ M^{\circ}4d \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}5d \\ V^{\circ}5d \\ M^{\circ}5d \end{array}} \end{array} = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} 2.423 \text{ kg} \\ -1.290 \text{ kg} \\ -404 \text{ mkg} \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} -2.423 \text{ kg} \\ 1.290 \text{ kg} \\ -2.176 \text{ mkg} \end{array}} \end{array} \\
 F'e &= \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}5e \\ V^{\circ}5e \\ M^{\circ}5e \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} N^{\circ}6e \\ V^{\circ}6e \\ M^{\circ}6e \end{array}} \end{array} = \begin{array}{l} \boxed{\begin{array}{l} 2.097 \text{ kg} \\ 1.771 \text{ kg} \\ 2.176 \text{ mkg} \end{array}} \\ \hline \boxed{\begin{array}{l} -1.197 \text{ kg} \\ 479 \text{ kg} \\ 1.303 \text{ mkg} \end{array}} \end{array}
 \end{aligned}$$

y con todos estos valores se dibujan ya los diferentes diagramas; no se han dibujado en esta ocasión sino los flectores y deformada.

