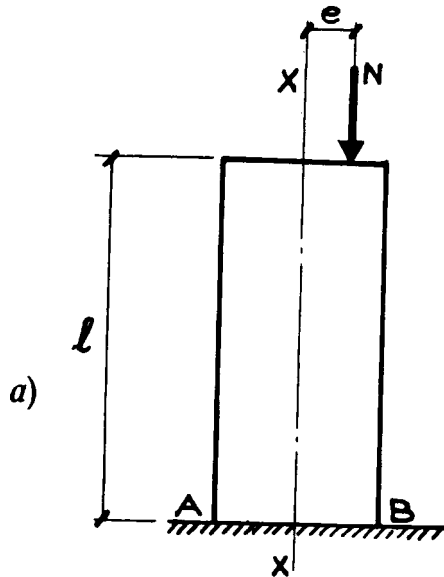


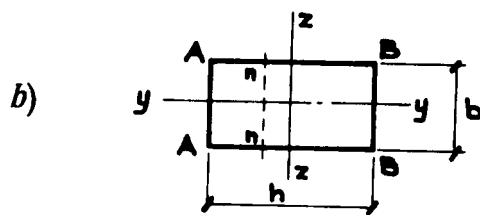
Tema 5: COMPRESION-COLUMNAS

- Carga excéntrica en una barra corta.
- Núcleo de una sección. Caso de secciones rectangulares y circulares.
- Columnas largas. Fórmulas de Euler.
- Esbeltez, tensión crítica y longitud de pandeo.
- Curva de Euler.
- Fórmulas empíricas. Aplicación en la estructura metálica y hormigón de forma conceptual.

CARGA EXCENTRICA EN UNA BARRA CORTA



La **flecha** debida a la flexión producida por la carga excéntrica será **despreciable** comparada con la excentricidad e.



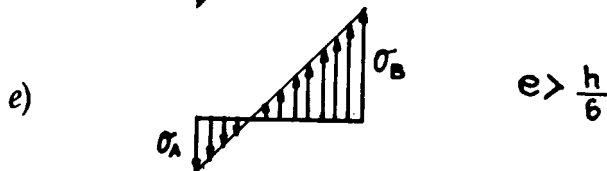
$$W = \frac{1}{6} \cdot b \cdot h^2 = \frac{1}{6} \cdot A \cdot h$$



$$\sigma = \frac{N}{A}$$



$$\sigma = \frac{M}{W} = \frac{N \cdot e}{\frac{1}{6} \cdot A \cdot h} = \frac{6 \cdot N \cdot e}{A \cdot h}$$

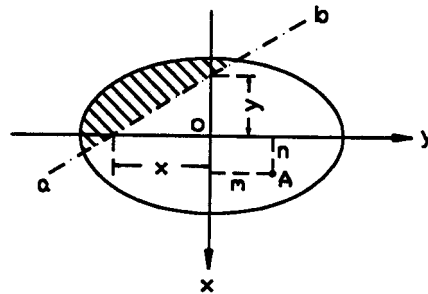


$$\sigma = \frac{N}{A} \cdot \left(1 \pm \frac{6 \cdot e}{h} \right)$$



NUCLEO DE UNA SECCION

Es la región alrededor del c.d.g.de la sección dentro de la cual si se aplica una carga de compresión P producirá compresión en toda la sección



$A(m, n)$ es el **punto de aplicación** de la carga P

Los momentos de P respecto a los ejes OY y OZ serán $P \cdot n$ y $P \cdot m$.

Aplicando el principio de superposición, la tensión en cualquier punto de la sección transversal definido por las coordenadas (x, y) , será:

$$\sigma = \frac{P}{A} + \frac{(P \cdot m) \cdot y}{I_z} + \frac{(P \cdot n) \cdot z}{I_y}$$

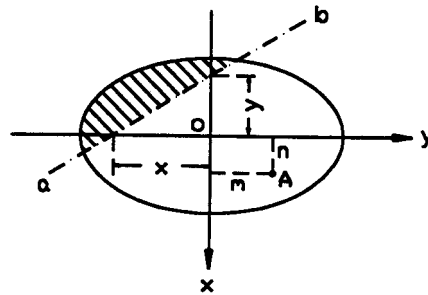
Igualando a cero el segundo miembro se obtiene la ecuación del lugar geométrico de los puntos de tensión nula en la sección transversal:

$$\frac{P}{A} + \frac{(P \cdot m) \cdot y}{I_z} + \frac{(P \cdot n) \cdot z}{I_y} = 0$$

$$\frac{P}{A} \cdot \left(1 + \frac{m \cdot y \cdot A}{I_z} + \frac{n \cdot z \cdot A}{I_y} \right) = 0$$

Introduciendo las notaciones para los radios de giro r_z y r_y :

$$r_z = \sqrt{\frac{I_z}{A}} \qquad r_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}}$$



$$1 + \frac{m \cdot y}{r_z^2} + \frac{n \cdot z}{r_y^2} = 0 \rightarrow \text{RECTA}$$

Fibras longitudinales de la zona no rayada de la sección transversal \rightarrow COMPRESION

Fibras longitudinales de la zona rayada de la sección transversal \rightarrow TRACCION

Las **intersecciones** u y v de las rectas con los ejes se determinan como sigue:

- Con OZ: $y = 0$ Obtenemos v

$$1 + \frac{n \cdot z}{r_y^2} = 0 \quad \frac{n \cdot z}{r_y^2} = -1$$

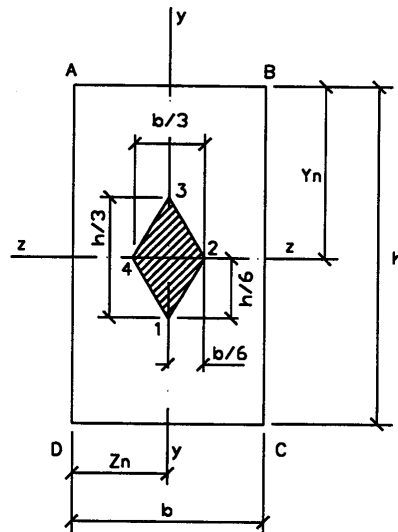
$$z = v = -\frac{r_y^2}{n}$$

- Con OY: $z = 0$ Obtenemos u

$$1 + \frac{m \cdot y}{r_z^2} = 0 \quad \frac{m \cdot y}{r_z^2} = -1$$

$$y = u = -\frac{r_z^2}{m}$$

NUCLEO DE UNA SECCION RECTANGULAR



Consideramos $A \left(-\frac{b}{2}, -\frac{h}{2} \right)$ $\sigma = \frac{P}{A} - \frac{\left(P \cdot \frac{h}{2} \right) \cdot y}{I_z} - \frac{\left(P \cdot \frac{b}{2} \right) \cdot z}{I_y} = 0$

$$1 - \frac{h \cdot y}{2 \cdot r_z^2} - \frac{b \cdot z}{2 \cdot r_y^2} = 0$$

• Punto de **corte con** el eje **OZ** [$y = 0$] $\frac{b \cdot z}{2 \cdot r_y^2} = 1$

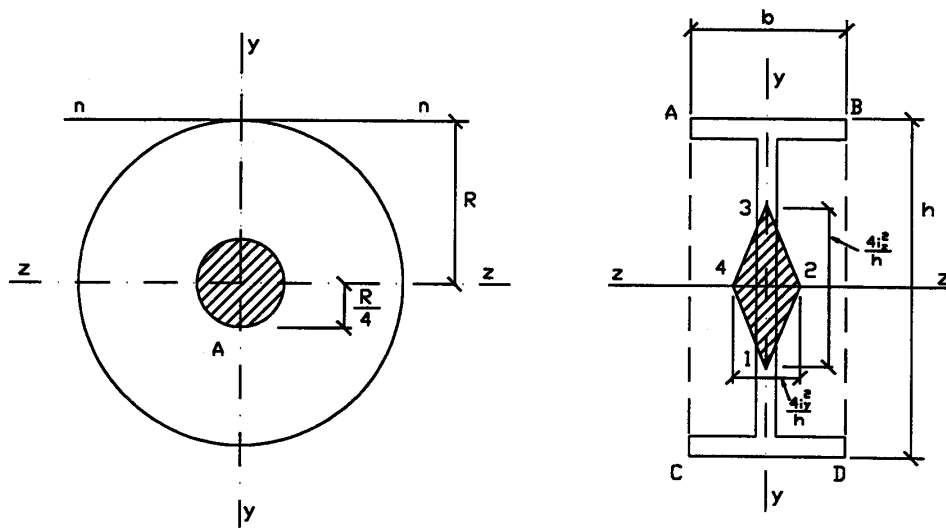
$$I_y = \frac{1}{12} \cdot h \cdot b^3 \quad A = b \cdot h \quad r_y^2 = \frac{b^2}{12}$$

$$z = \frac{2 \cdot r_y^2}{b} = \frac{b}{6}$$

• Punto de **corte con** el eje **OY** [$z = 0$] $\frac{h \cdot y}{2 \cdot r_z^2} = 1$

$$I_z = \frac{1}{12} \cdot b \cdot h^3 \quad A = b \cdot h \quad r_z^2 = \frac{h^2}{12}$$

$$y = \frac{2 \cdot r_z^2}{h} = \frac{h}{6}$$



NUCLEO DE UNA SECCION CIRCULAR

$$\sigma = \frac{P}{A} - \frac{M}{W} = 0$$

$$\frac{P}{A} - \frac{P \cdot e}{\frac{1}{8} \cdot A \cdot d} = 0$$

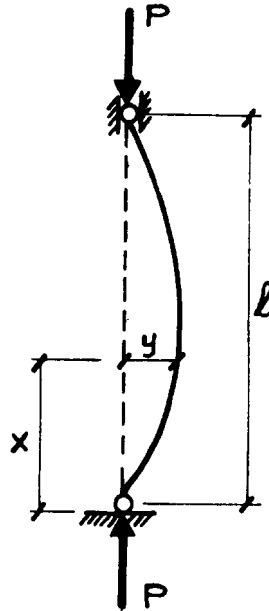
$$\frac{P}{A} \cdot \left(1 \pm \frac{8 \cdot e}{d} \right) = 0$$

$$\frac{8 \cdot e}{d} = 1 \quad \rightarrow \quad e = \frac{d}{8}$$

NUCLEO DE UNA SECCION EN I

El núcleo central es un rombo cuyas diagonales son $\frac{b}{3}$ y $\frac{h}{3}$

COLUMNAS LARGAS. FORMULAS DE EULER



$$M_x = P \cdot y$$

$$\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M}{E \cdot I} = \frac{P \cdot y}{E \cdot I}$$

$$\text{Si } K^2 = \frac{P}{E \cdot I}$$

$$\frac{d^2y}{dx^2} + K^2 \cdot y = 0$$

(Ecuación diferencial homogénea)

La integración de esta ecuación diferencial es de la forma:

$$y = C_1 \cdot \text{sen}(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{cos}(K \cdot x)$$

$$y = C_1 \cdot \text{sen}(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{cos}(K \cdot x)$$

Para calcular las constantes de integración C_1 y C_2 :

$$\text{En } x = 0 \quad \rightarrow \quad y = 0$$

$$0 = C_1 \cdot \text{sen}0 + C_2 \cdot \text{cos}0$$

$$C_2 = 0$$

$$\text{En } x = l \quad \rightarrow \quad y = 0$$

$$0 = C_1 \cdot \text{sen}(K \cdot l)$$

Esta condición se verifica si $C_1 = 0$ y entonces la barra permanece recta.
También se cumple si:

$$\text{sen}(K \cdot l) = 0$$

$K \cdot l = n \cdot \pi$, siendo n un n° entero.

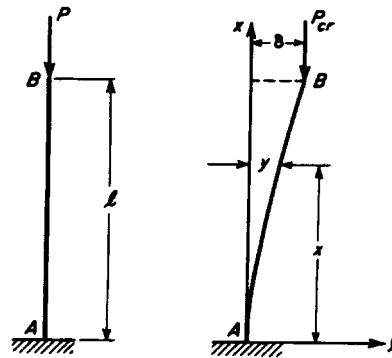
$$K \cdot l = \pi \rightarrow K = \frac{\pi}{l}$$

$$\frac{P_{cr}}{E \cdot I} = \frac{\pi^2}{l^2}$$

$$P_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{l^2}$$

Carga crítica de Euler

COLUMNAS LARGAS. FORMULAS DE EULER



$$M_x = P \cdot (\delta - y)$$

$$\frac{d^2y}{dx^2} = \pm \frac{M}{E \cdot I}$$

Con la elección de los sentidos de los ejes que muestra la figura.

$$\frac{d^2y}{dx^2} = + \frac{M}{E \cdot I} = \frac{P \cdot (\delta - y)}{E \cdot I}$$

Si $K^2 = \frac{P}{E \cdot I}$

$$\frac{d^2y}{dx^2} + K^2 \cdot y = K^2 \cdot \delta$$

(Ecuación diferencial de coeficientes constantes)

$$y = y_1 + y_2$$

- Solución general de la homogénea

$$y_1 = C_1 \cdot \text{sen}(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{cos}(K \cdot x)$$

- Solución particular de la completa

$$y_2 = \delta$$

$$y = y_1 + y_2 = C_1 \cdot \text{sen}(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{cos}(K \cdot x) + \delta$$

Para calcular las constantes de integración C_1 y C_2 :

$$\text{En } x = 0 \rightarrow y = 0$$

$$0 = C_1 \cdot \text{sen}0 + C_2 \cdot \text{cos}0 + \delta$$

$$C_2 = -\delta$$

$$\text{En } x = 0 \rightarrow \frac{dy}{dx} = 0$$

$$\frac{dy}{dx} = C_1 \cdot K \cdot \text{cos}(K \cdot x) - C_2 \cdot K \cdot \text{sen}(K \cdot x)$$

$$0 = C_1 \cdot K - 0$$

$$C_1 = 0$$

$$y = \delta \cdot (1 - \text{cos}(K \cdot x))$$

Para calcular la carga crítica se estudia $x=l \rightarrow y = \delta$

$$\delta = \delta \cdot (1 - \text{cos}(K \cdot l)) = \delta - \delta \cdot \text{cos}(K \cdot l)$$

$$\delta \cdot \text{cos}(K \cdot l) = 0$$

$$\text{cos}(K \cdot l) = 0$$

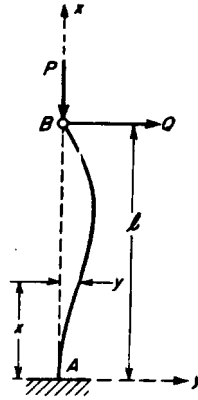
$$K \cdot l = \frac{n \cdot \pi}{2}, \text{ siendo } n \text{ un } n^\circ \text{ entero impar}$$

$$K \cdot l = \frac{\pi}{2} \rightarrow K = \frac{\pi}{(2 \cdot l)}$$

$$\frac{P_{cr}}{E \cdot I} = \frac{\pi^2}{(2 \cdot l)^2}$$

$$P_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{(2 \cdot l)^2}$$

COLUMNAS LARGAS. FORMULAS DE EULER



$$M_x = Q \cdot (l - x) - P \cdot y$$

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = \frac{M}{E \cdot I} = \frac{Q \cdot (l - x) - P \cdot y}{E \cdot I}$$

Si $K^2 = \frac{P}{E \cdot I}$

$$\frac{d^2 y}{dx^2} + K^2 \cdot y = K^2 \cdot \frac{Q \cdot (l - x)}{P}$$

$$y = y_1 + y_2$$

- Solución general de la homogénea

$$y_1 = C_1 \cdot \cos(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{sen}(K \cdot x)$$

- Solución particular de la completa

$$y_2 = \frac{Q}{P} \cdot (l - x)$$

$$y = y_1 + y_2 = C_1 \cdot \cos(K \cdot x) + C_2 \cdot \text{sen}(K \cdot x) + \frac{Q}{P} \cdot (l - x)$$

Para calcular las constantes de integración C_1 y C_2 se tiene en cuenta que la tangente es nula en el empotramiento. Es decir, en $x = 0 \rightarrow \frac{dy}{dx} = 0$

$$\frac{dy}{dx} = -C_1 \cdot K \cdot \text{sen}(K \cdot x) + C_2 \cdot K \cdot \text{cos}(K \cdot x) - \frac{Q}{P} = 0$$

$$C_2 = \frac{Q}{K \cdot P}$$

En el empotramiento el desplazamiento es nulo. Es decir, en $x = 0 \rightarrow y = 0$

$$0 = C_1 \cdot \text{cos} 0 + C_2 \cdot \text{sen} 0 + \frac{Q}{P} \cdot l$$

$$C_1 = -\frac{Q}{P} \cdot l$$

$$y = -\frac{Q}{P} \cdot l \cdot \text{cos}(K \cdot x) + \frac{Q}{K \cdot P} \cdot \text{sen}(K \cdot x) + \frac{Q}{P} \cdot (l - x)$$

Para calcular la carga crítica, se observa que en la articulación el desplazamiento es nulo. Es decir, en $x = l \quad y = 0$

$$0 = -\frac{Q}{P} \cdot l \cdot \text{cos}(K \cdot l) + \frac{Q}{K \cdot P} \cdot \text{sen}(K \cdot l) + \frac{Q}{P} \cdot (l - l)$$

$$\frac{Q}{P} \cdot \left(\frac{1}{K} \cdot \text{sen}(K \cdot l) - l \cdot \text{cos}(K \cdot l) \right) = 0$$

Si se alcanza la carga crítica P_{cr} existirá pandeo y el valor de Q será distinto de 0. Así:

$$\frac{1}{K} \cdot \text{sen}(K \cdot l) - l \cdot \text{cos}(K \cdot l) = 0$$

$$\frac{1}{K} \cdot \text{tag}(K \cdot l) - l = 0 \rightarrow \text{tag}(K \cdot l) = K \cdot l$$

El valor mínimo para el que sucede $\text{tag}(K \cdot l) = K \cdot l = 4.49$

$$K \cdot l = 4.49 \rightarrow K = \frac{4.49}{l}$$

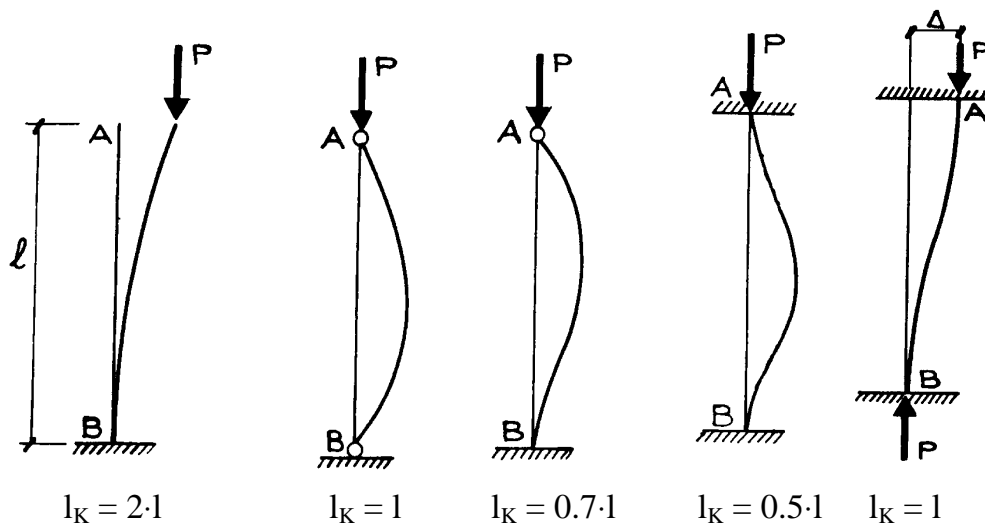
$$\frac{P_{cr}}{E \cdot I} = \left(\frac{4.49}{l} \right)^2 \rightarrow P_{cr} = \frac{20.2 \cdot E \cdot I}{l^2}$$

$$P_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{(0.7 \cdot l)^2}$$

ESBELTEZ, TENSION CRITICA y LONGITUD de PANDEO

$$P_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{l_K^2}$$

l_K es la **longitud de pandeo**



$$\sigma_{cr} = \left(\frac{P_{cr}}{A} \right) = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{A \cdot l_K^2}$$

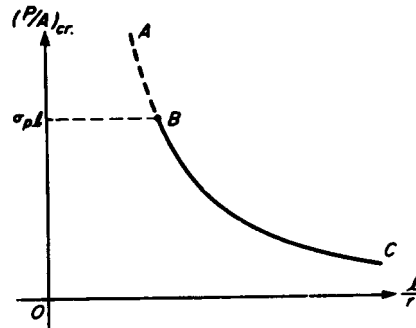
Adoptando la notación $r = \sqrt{\frac{I}{A}}$ para el radio de giro:

$$\sigma_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E}{\left(\frac{l_K}{r} \right)^2}$$

Tensión crítica de Euler

$\frac{l_K}{r}$ se denomina **Relación de esbeltez**

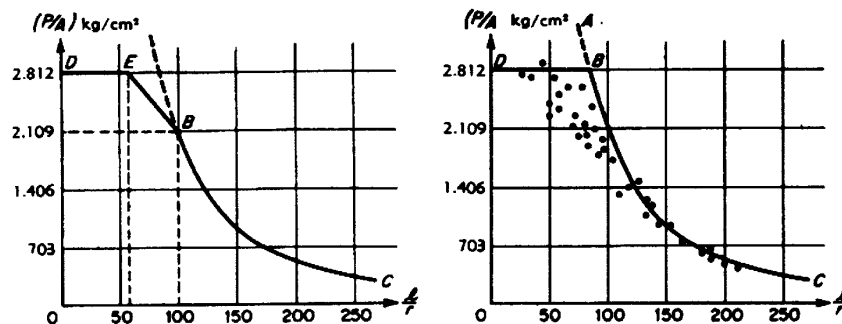
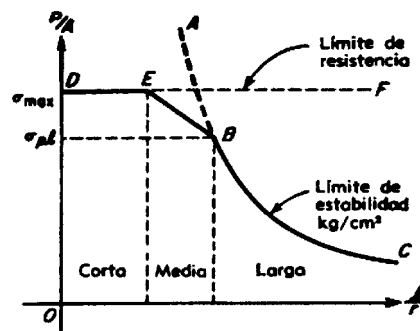
CURVA DE EULER



$$\sigma_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E}{\left(\frac{l_k}{r}\right)^2}$$

Haciendo $\sigma_p = \sigma_{cr}$, se obtiene un valor límite de $\frac{l_k}{r}$ por debajo del cual no es aplicable la fórmula de Euler. Este valor límite es el punto B y marca la divisoria entre columnas cortas y columnas largas.

En acero estructural, $\sigma_p = 2100 \text{ kg/cm}^2$, $E=2100000 \text{ kg/cm}^2$,
 $\frac{l_k}{r} = \sqrt{100 \cdot \pi^2} \approx 100$.



Curva adoptada y curva obtenida experimentalmente para acero estructural.