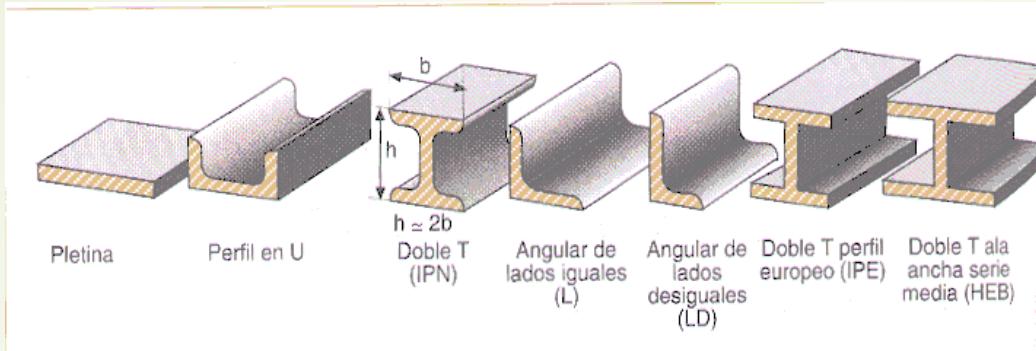




# GEOMETRÍA DE LAS MASAS

# Secciones

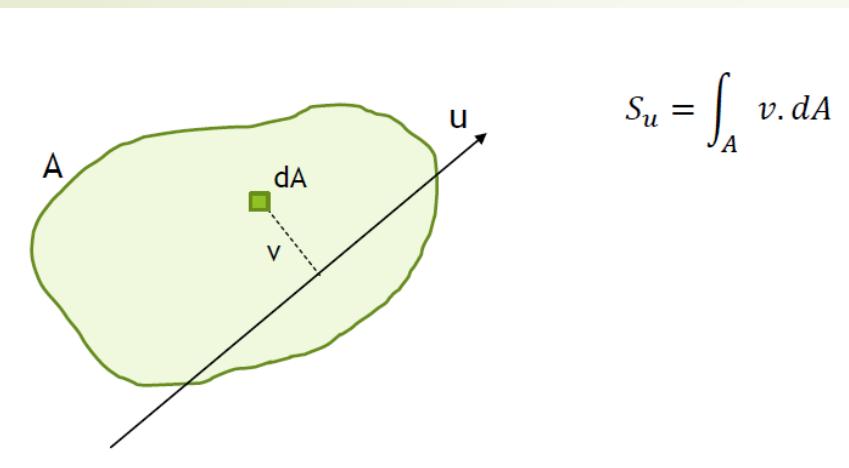
## Normalizadas



## A medida de las necesidades



# Momento Estático



$$S_u = \int_A v \cdot dA$$

Considerando la superficie plana de área **A** y una recta **u** en el plano de la superficie, que puede o no cortarla, se define

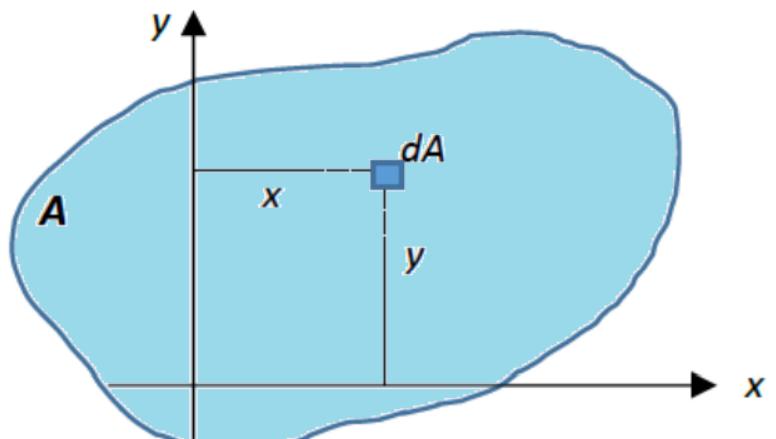
**Su** como **Momento estático**, siendo **v** la distancia al eje.

- **Unidades: [S]=m<sup>2</sup>.m=m<sup>3</sup>**

- **El área es positiva, el signo del momento estático depende de la coordenada.**

- **Puede ser positivo, negativo o nulo.**

Si se toma un sistema de referencia ortogonal, cartesiano y arbitrario **x, y**, la expresión de momento de primer orden respecto de estos ejes es:

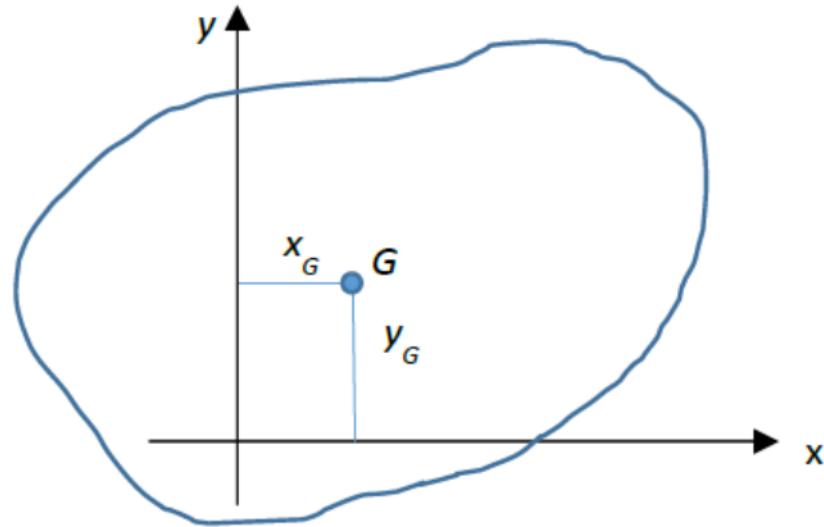


$$S_x = \int y \, dA$$

$$S_y = \int x \, dA$$

# Baricentro

- Es el punto donde se podría concentrar toda el área de la superficie.
- Es el punto donde el momento estático vale 0.
- Es independiente del sistema coordenado.
- Puede ubicarse dentro o fuera del contorno de la superficie.



$$S_x = A \cdot y_G$$

$$y_G = \frac{\int y \, dA}{A} = \frac{S_x}{A}$$

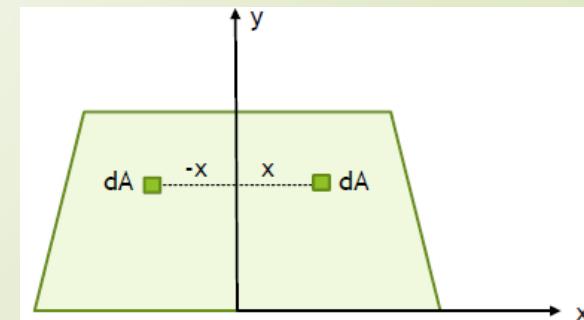
$$S_y = A \cdot x_G$$

$$x_G = \frac{\int x \, dA}{A} = \frac{S_y}{A}$$

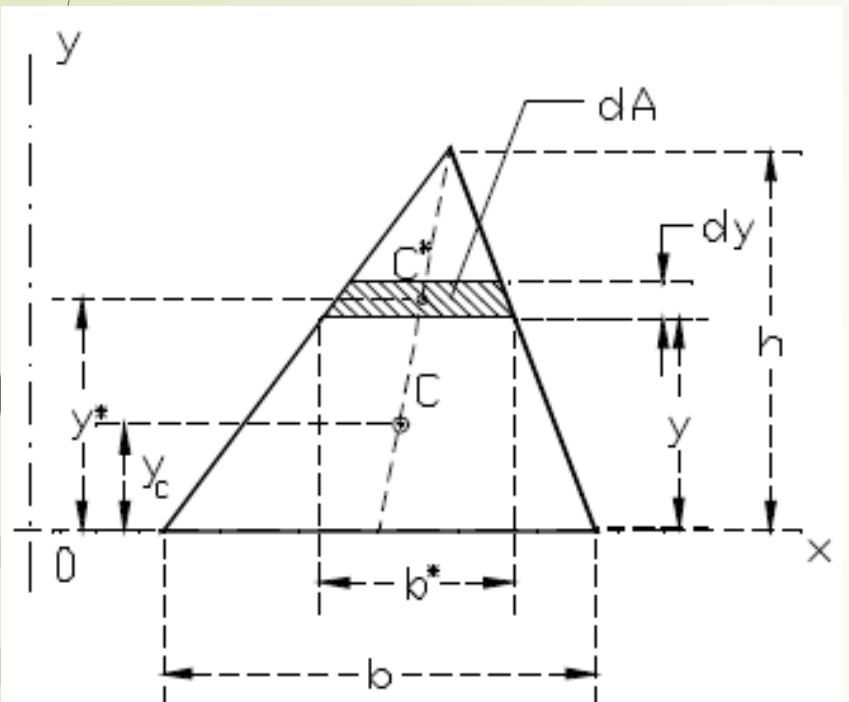
Unidades:

$$[x_G] = \frac{[S_y]}{[A]} = \frac{m^3}{m^2} = m$$

Cualquier recta que pase por el baricentro se denomina recta o eje baricéntrico. Respecto ella el momento estático es 0. Si la figura posee eje de simetría es baricéntrico. Y si posee más de un eje de simetría tendremos el baricentro en el punto de encuentro de esos ejes.



# Baricentro de un Triángulo



$$y_C = \frac{S_x}{A}$$
$$A = \int_A dA = \int_A b^* dy$$

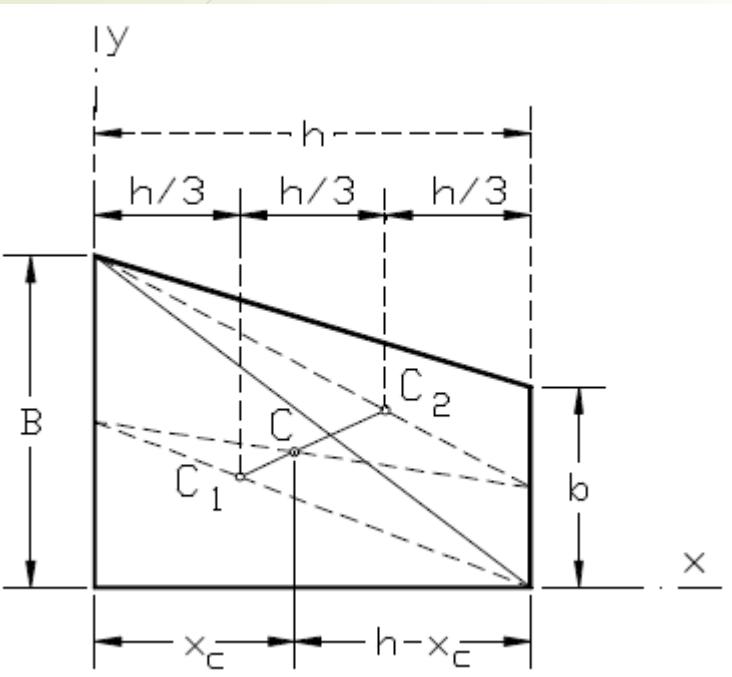
$$\frac{b^*}{b} = \frac{h-y}{h} \quad \therefore \quad b^* = \frac{b}{h}(h-y) = b - \frac{b}{h}y$$

$$A = \int_A dA = \int_A b^* dy = b \int_0^h dy - \frac{b}{h} \int_0^h y dy = bh - \frac{b}{h} \frac{h^2}{2} = \frac{bh}{2}$$

$$S_x = \int_A y^* dA = \int_0^h y \left( b - \frac{b}{h}y \right) dy = b \int_0^h y dy - \frac{b}{h} \int_0^h y^2 dy = \frac{bh^2}{2} - \frac{b}{h} \frac{h^3}{3} = \frac{bh^2}{6}$$

$$y_C = \frac{S_x}{A} = \frac{\frac{bh^2}{6}}{\frac{bh}{2}} = \frac{h}{3}$$

# Baricentro de un Trapecio



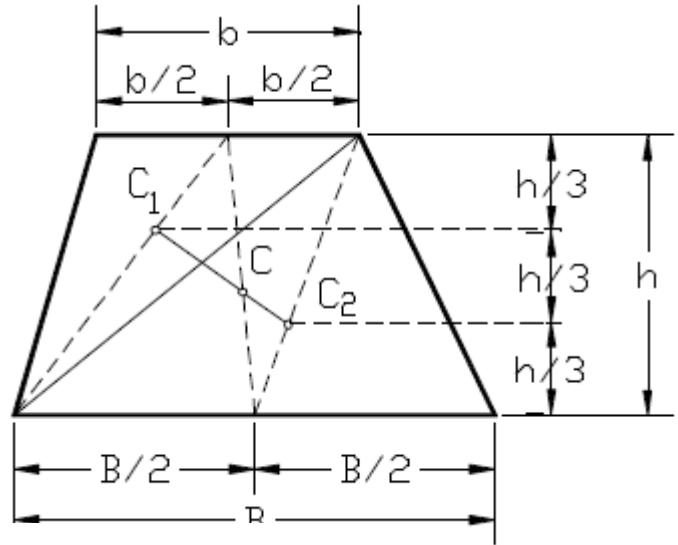
$$x_C = \frac{S_y}{A}$$

$$S_y = x_1 A_1 + x_2 A_2 = \frac{h}{3} \frac{1}{2} B h + \frac{2}{3} h \frac{b h}{2} = \frac{1}{6} B h^2 + \frac{2}{6} b h^2$$

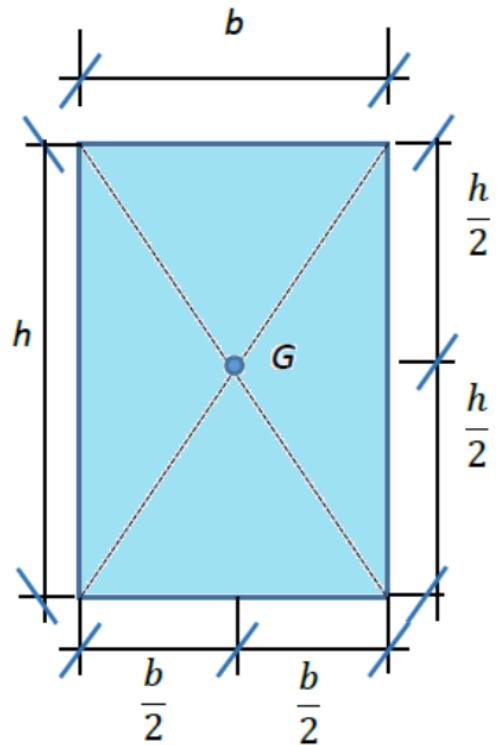
$$S_y = \frac{h^2}{6} (2b + B)$$

$$A = \frac{1}{2} b h + \frac{1}{2} B h = \frac{h}{2} (b + B)$$

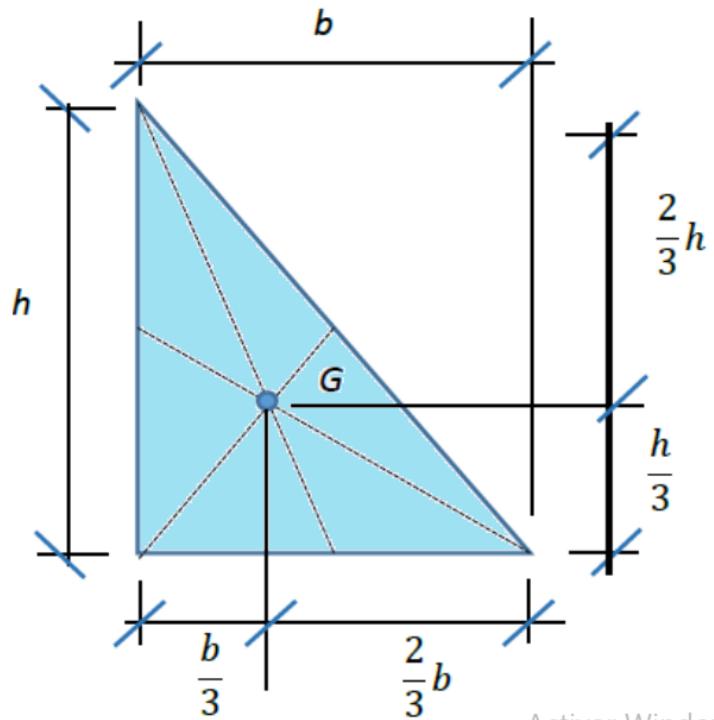
$$x_C = \frac{\frac{h^2}{6} (2b + B)}{\frac{h}{2} (b + B)} = \frac{h}{3} \frac{2b + B}{b + B}$$



# Método Gráfico



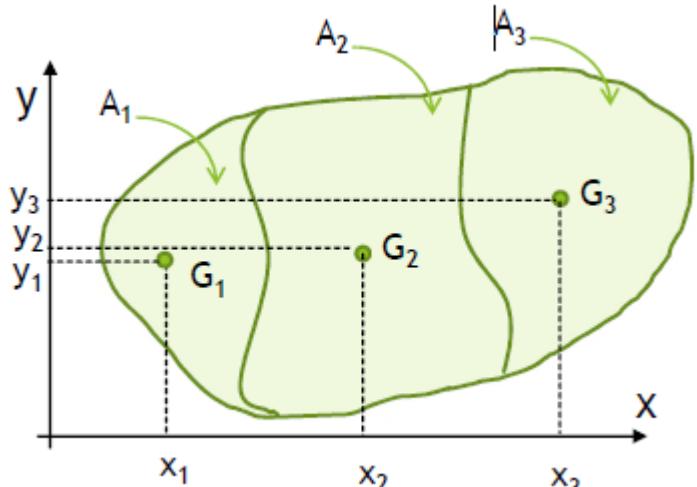
El baricentro se encuentra en la Intersección de las diagonales.



El baricentro se encuentra en la Intersección de las mediatrices.

SECCIÓN	BARICENTRO / ÁREA
	$x_b = \frac{h}{2}$ $y_b = \frac{h}{2}$ $F = h^2$
	$x_b = \frac{b}{2}$ $y_b = \frac{h}{2}$ $F = b \cdot h$
	$x_b = \frac{b}{3}$ $y_b = \frac{h}{3}$ $F = \frac{b \cdot h}{2}$
	$x_b = \frac{b}{2}$ $y_b = \frac{h}{3}$ $F = \frac{b \cdot h}{2}$
	$x_b = \frac{b}{2}$ $y_b = \frac{h}{2}$ $F = \frac{b+h}{2} \cdot h$
	$x_b = \frac{a+b}{2}$ $y_b = \frac{h \cdot (a+b)}{a+b}$ $F = \frac{h}{2} \cdot (a+b)$

# Baricentro se superficies de forma arbitraria o compuestas

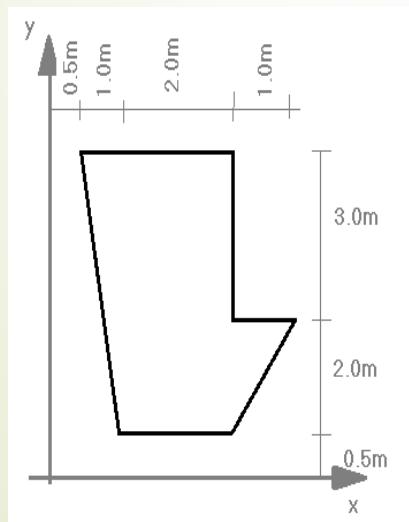


Se divide el área en pequeñas subdivisiones.

Los momentos estáticos del área compuesta se pueden calcular como la suma de los momentos estáticos de cada área pequeña.

$$S_x = \int y \, dA = \sum \int y \, dA_i = \sum S_{xi}$$

$$S_y = \int x \, dA = \sum \int x \, dA_i = \sum S_{yi}$$

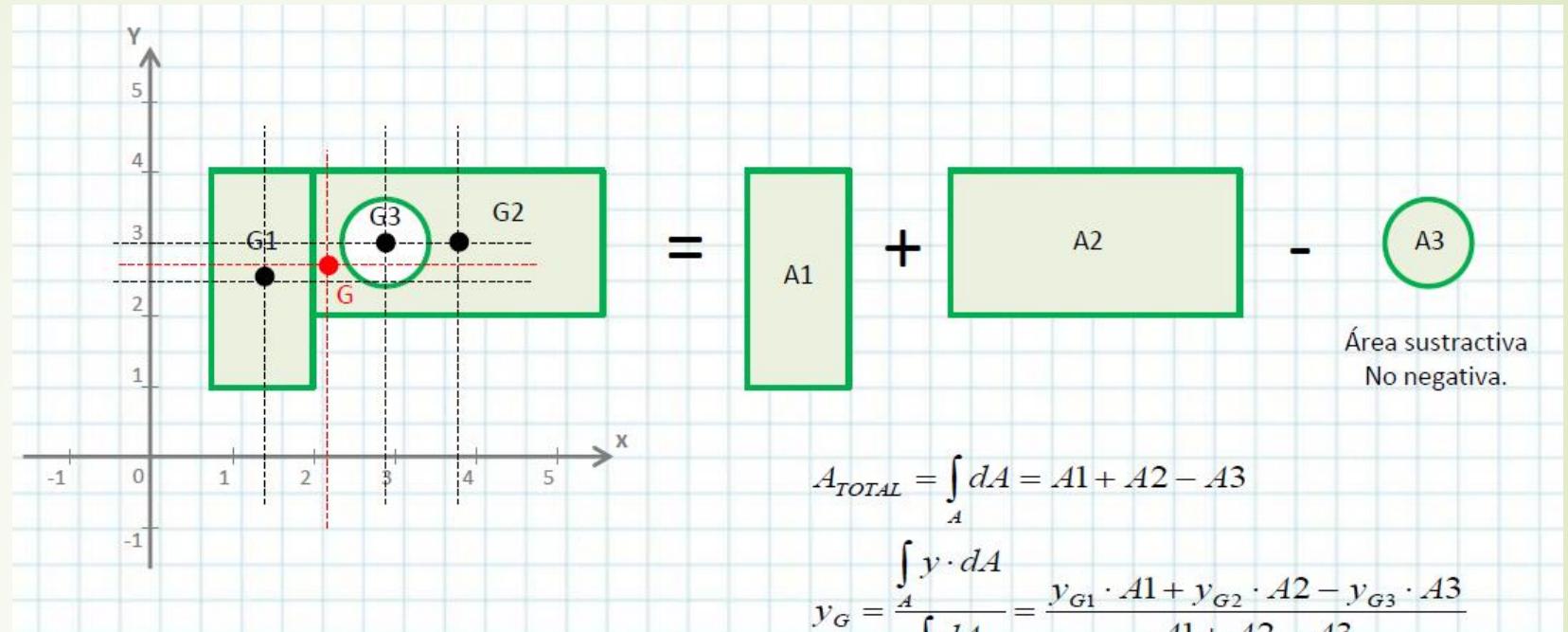


Las coordenadas del baricentro del área compuesta se calcula como:

$$y_G = \frac{\sum y_{Gi} \cdot A_i}{\sum A_i}$$

$$x_G = \frac{\sum x_{Gi} \cdot A_i}{\sum A_i}$$

# Baricentro de Secciones compuestas

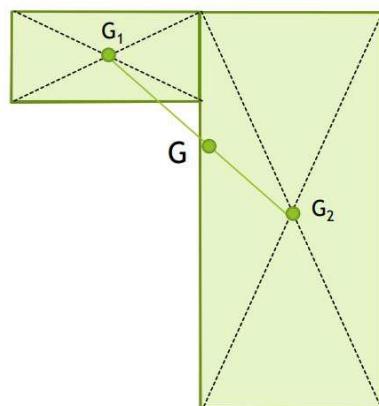


$$A_{TOTAL} = \int_A dA = A_1 + A_2 - A_3$$

$$y_G = \frac{\int_A y \cdot dA}{\int_A dA} = \frac{y_{G1} \cdot A_1 + y_{G2} \cdot A_2 - y_{G3} \cdot A_3}{A_1 + A_2 - A_3}$$

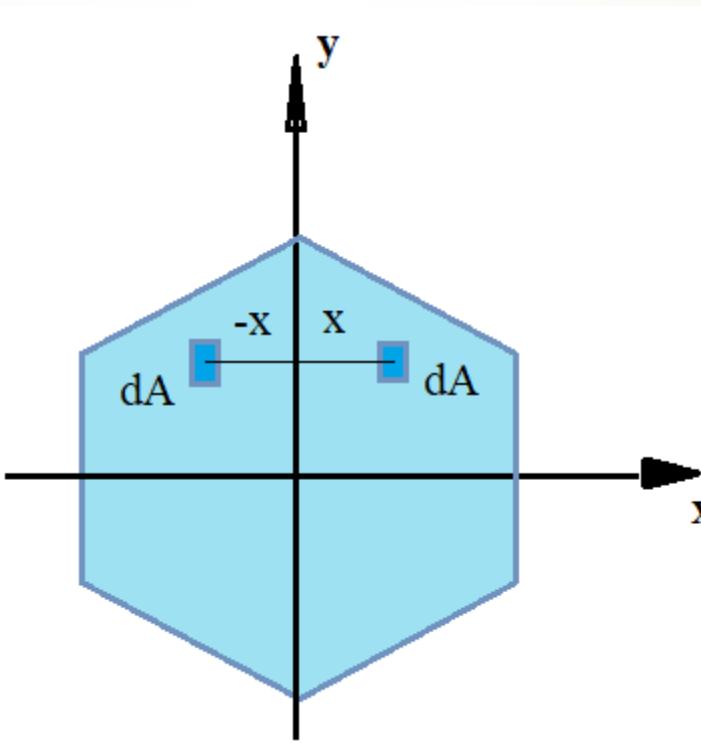
$$x_G = \frac{\int_A x \cdot dA}{\int_A dA} = \frac{x_{G1} \cdot A_1 + x_{G2} \cdot A_2 - x_{G3} \cdot A_3}{A_1 + A_2 - A_3}$$

Baricentros de figuras compuestas

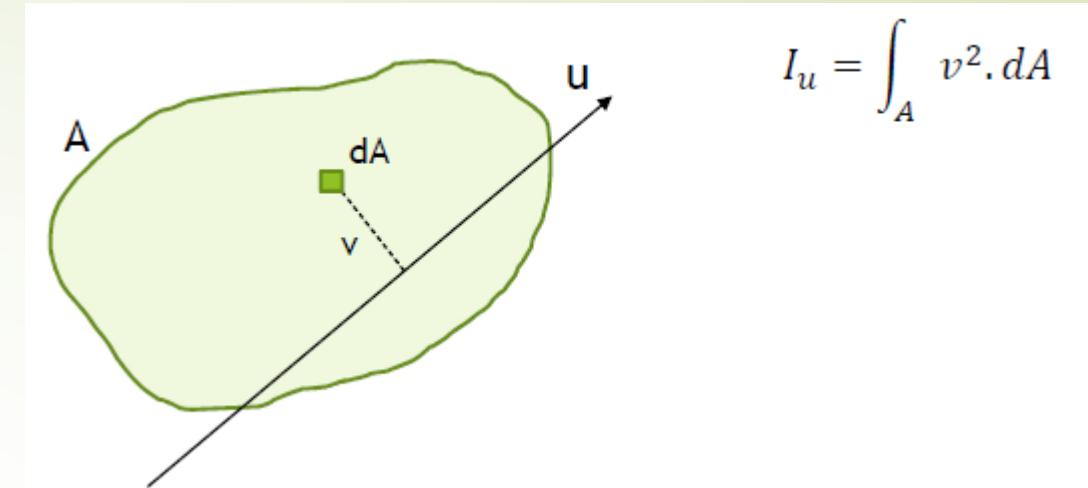
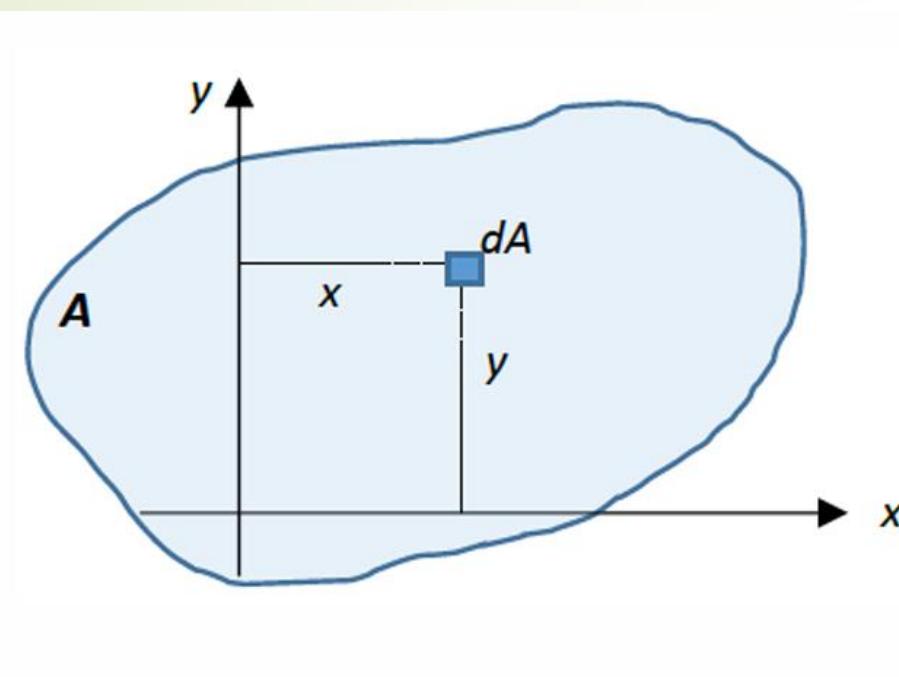


# Ejes baricéntricos

- Es cualquier eje que pasa por el baricentro de la sección.
- El Momento estático respecto de un eje baricéntricos es nulo.  $S_G = 0$



# Momento de Inercia



$$I_u = \int_A v^2 \cdot dA$$

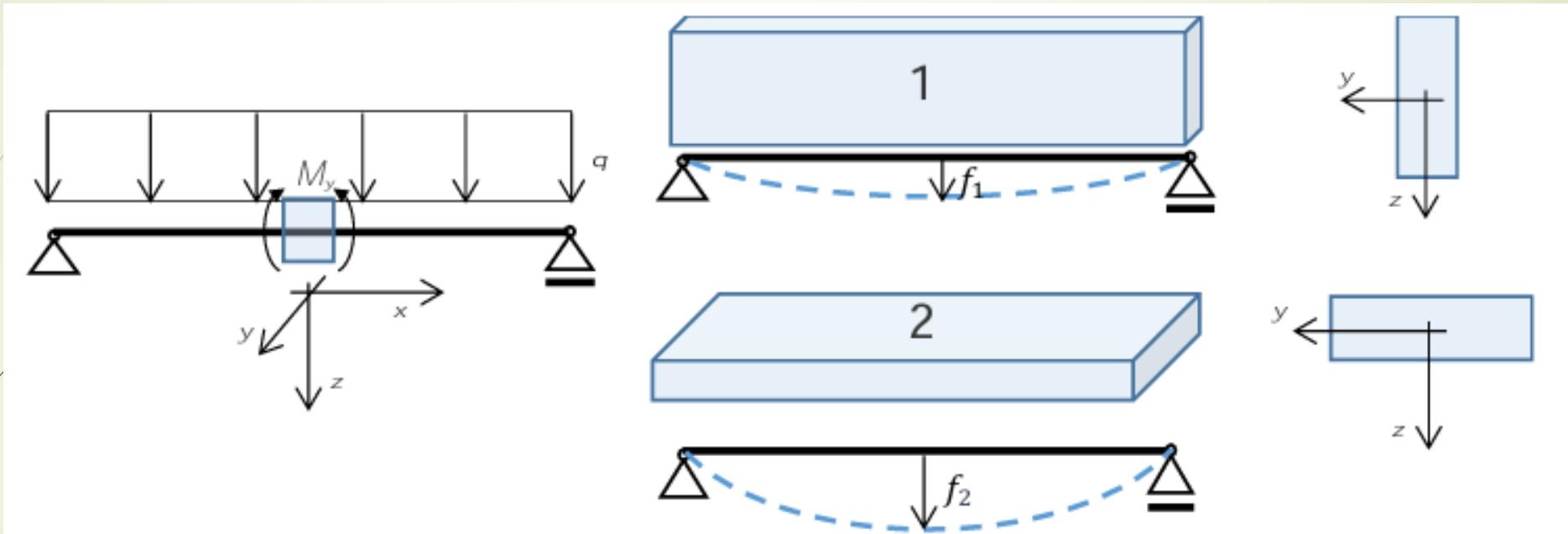
$$I_x = \int y^2 dA$$

$$I_y = \int x^2 dA$$

Unidades:

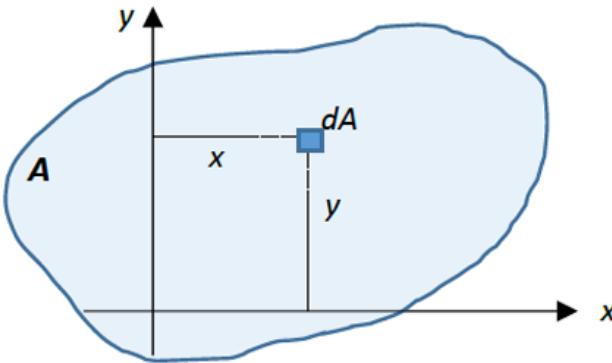
$$[I] = m^2 \cdot m^2 = m^4$$

El momento de inercia nos da una idea de la resistencia que tiene una sección al giro respecto de un eje.



Relación que tiene el momento de inercia con la flexión

# Momento centrífugo

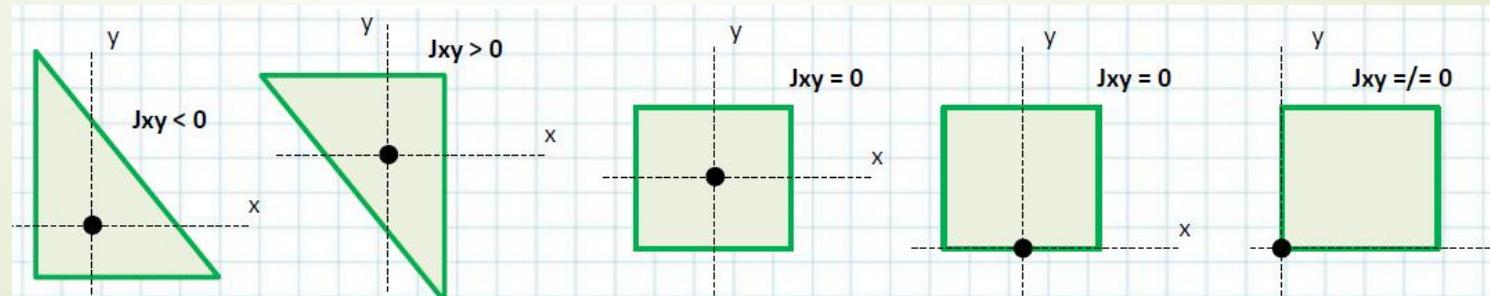
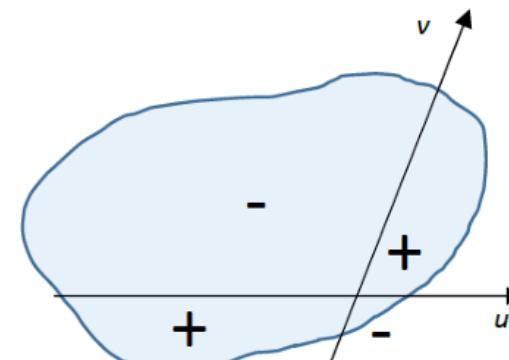
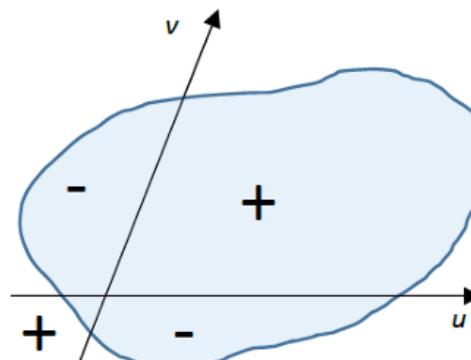


$$I_{xy} = \int x y \, dA$$

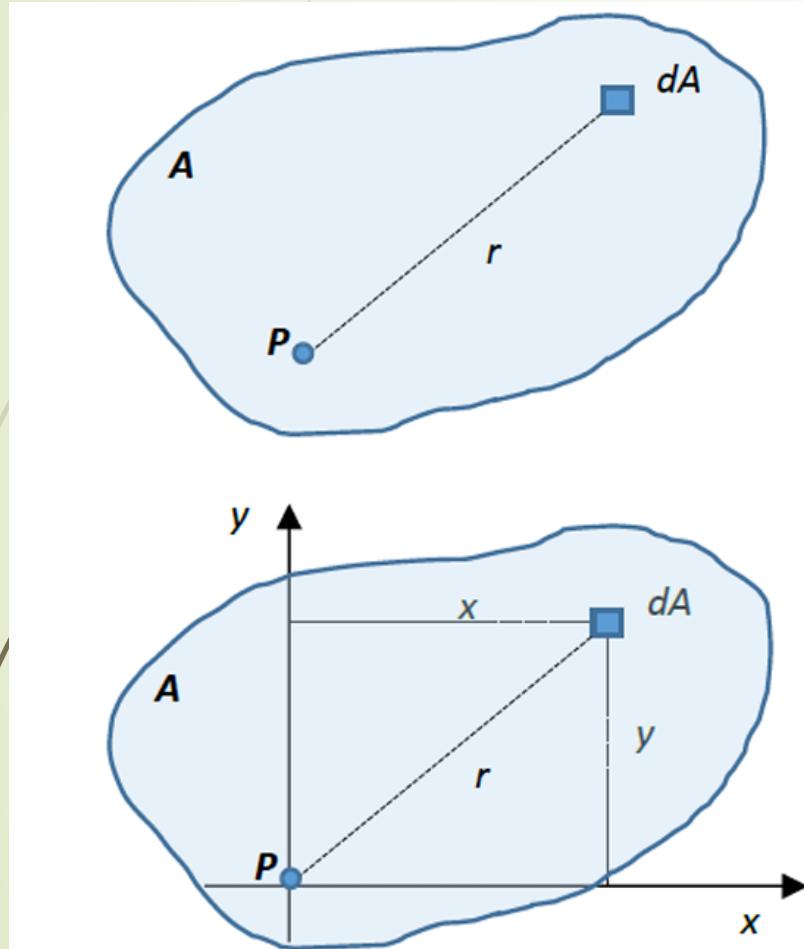
Unidades:

$$[I] = m^2 \cdot m^2 = m^4$$

El signo del momento depende del cuadrante donde exista mayor área.



# Momento polar



$$I_P = \int r^2 dA$$

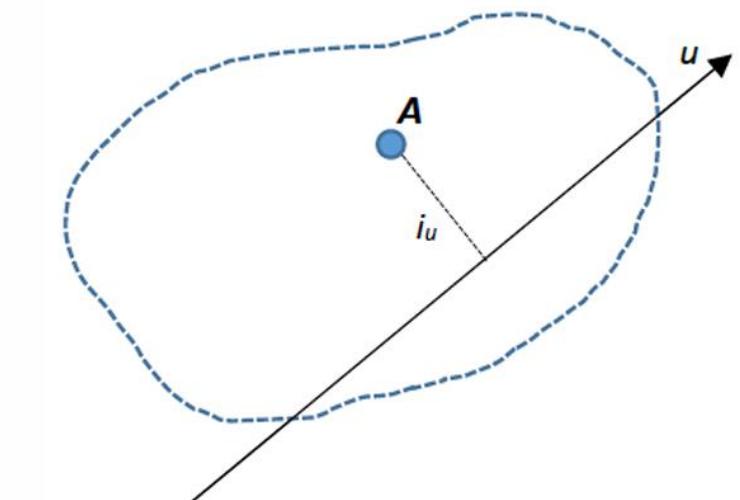
Unidades:  $[I] = m^2 \cdot m^2 = m^4$

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

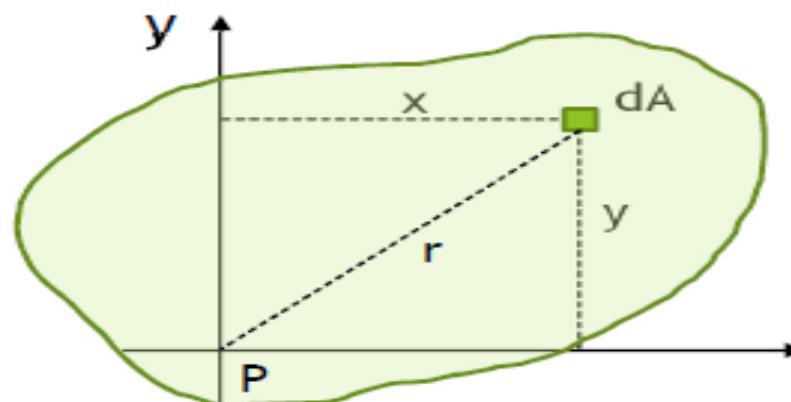
$$I_P = \int (x^2 + y^2) dA = \int x^2 dA + \int y^2 dA = I_x + I_y$$

# Radio de giro

Es la distancia a una recta, tal que si toda el área estuviera concentrada en dicho punto, obtendríamos el mismo momento de inercia de la figura respecto del eje.



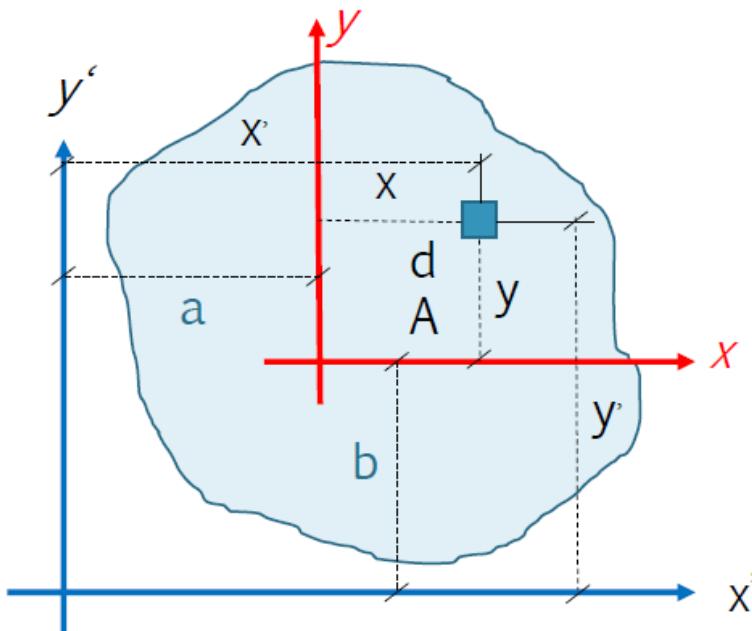
$$I_u = i_u^2 \cdot A \quad \text{Entonces: } i_u = \sqrt{\frac{I_u}{A}}$$



**Nos da idea de la efectividad de la distribución del área en una sección**

$$\begin{cases} i_x = \sqrt{\frac{I_x}{A}} \\ i_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}} \\ i_P = \sqrt{\frac{I_P}{A}} \end{cases}$$

# TRASLACIÓN DE EJES



$$\begin{cases} x' = x + a \\ y' = y + b \end{cases}$$

$$I_{x'} = \iint y'^2 dA = \iint (y + b)^2 dA = \iint y^2 dA + 2 \cdot b \iint y dA + b^2 \iint dA$$

$$I_{x'} = I_x + 2 \cdot b \cdot S_x + b^2 \cdot A$$

$$I_{y'} = \iint x'^2 dA = \iint (x + a)^2 dA = \iint x^2 dA + 2 \cdot a \iint x dA + a^2 \iint dA$$

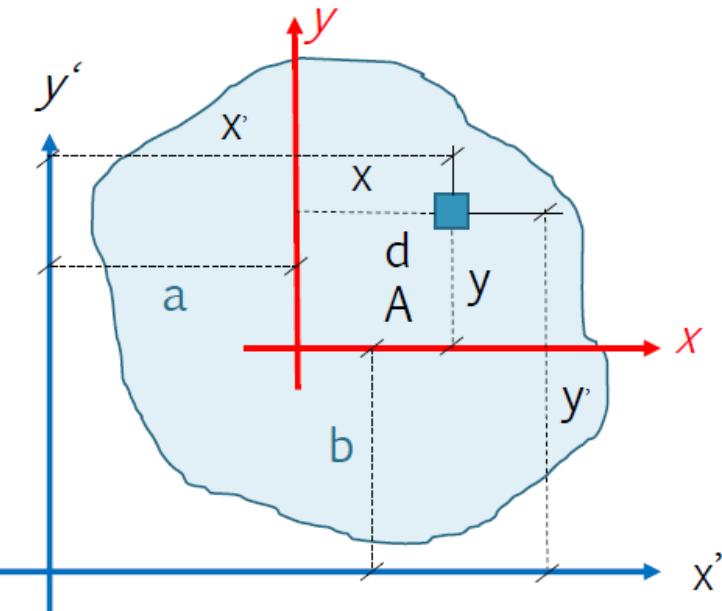
$$I_{y'} = I_y + 2 \cdot a \cdot S_y + a^2 \cdot A$$

$$I_{x'y'} = \iint x' \cdot y' dA = \iint (x + a) \cdot (y + b) dA = \iint x \cdot y dA + b \iint x dA + a \iint y dA + ab \iint dA$$

$$I_{x'y'} = I_{xy} + b \cdot S_y + a \cdot S_x + a \cdot b \cdot A$$

# Traslación de ejes baricéntricos

## Teorema de Steiner



$$I_{x'} = I_{xG} + 2 \cdot b \cdot S_{xG} + b^2 \cdot A$$

$$I_{x'} = I_{xG} + b^2 \cdot A$$

$$I_{y'} = I_{yG} + 2 \cdot a \cdot S_{yG} + a^2 \cdot A$$

$$I_{y'} = I_{yG} + a^2 \cdot A$$

$$I_{x'y'} = I_{xGyG} + b \cdot S_{yG} + a \cdot S_{xG} + a \cdot b \cdot A$$

$$I_{x'y'} = I_{xGyG} + a \cdot b \cdot A$$

Conclusión:

Los momentos de inercia baricéntricos son siempre menores que los momentos de inercia respecto a cualquier otro par de ejes paralelos.

# Determinación de Momentos de 2do Orden en Rectángulos.

$$I_x = \int_A y^2 dA = \int_0^h y^2 b dy = \frac{bh^3}{3}$$

$$I_{xo} = I_x - d_1^2 A = \frac{bh^3}{3} - \left(\frac{h}{2}\right)^2 bh = \frac{bh^3}{12}$$

$$i_{xo} = \sqrt{\frac{I_{xo}}{A}} = \sqrt{\frac{bh^3/12}{bh}} = \frac{h}{\sqrt{12}}$$

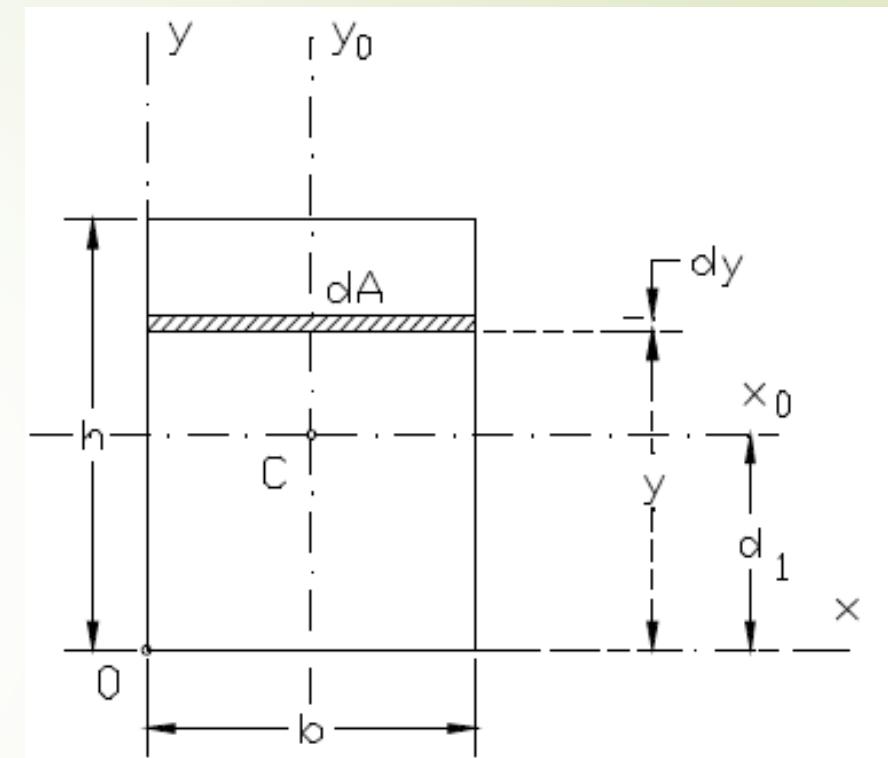
$$I_y = \frac{b^3 h}{3}$$

$$I_{yo} = \frac{b^3 h}{12}$$

$$i_{yo} = \frac{b}{\sqrt{12}}$$

$$I_0 = I_x + I_y = \frac{bh}{3} (h^2 + b^2)$$

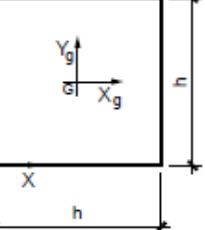
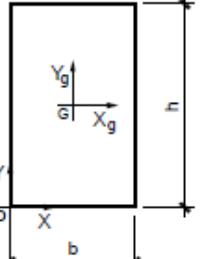
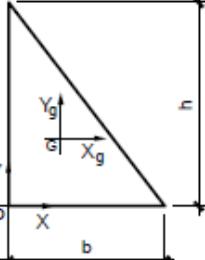
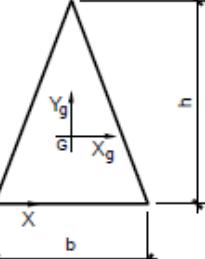
$$I_{xo yo} = 0$$



$$I_C = I_{xo} + I_{yo} = \frac{bh}{12} (h^2 + b^2)$$

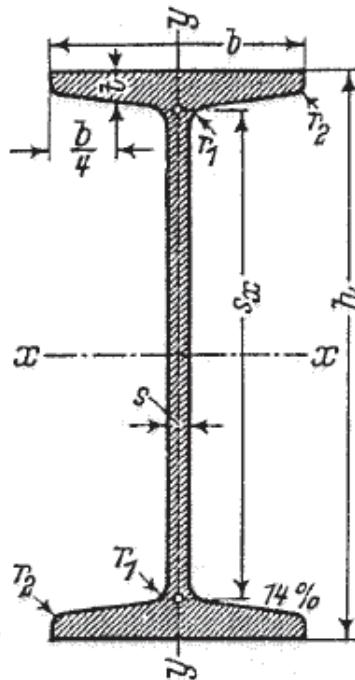
$$I_{xy} = I_{xo yo} + d_1 d_2 A = \frac{b^2 h^2}{4}$$

# Momentos Inercia y Centrífugos en Secciones características

SECCIÓN	BARICENTRO / ÁREA	MOMENTOS DE INERCIA Y MOMENTOS CENTRÍFUGOS	
	$x_g = \frac{h}{2}$	$J_x = \frac{h^4}{3}$	$J_{xg} = \frac{h^4}{12}$
	$y_g = \frac{h}{2}$	$J_y = \frac{h^4}{3}$	$J_{yg} = \frac{h^4}{12}$
	$F = h^2$	$J_{xy} = \frac{h^4}{4}$	$J_{xyg} = 0$
	$x_g = \frac{b}{2}$	$J_x = \frac{b \cdot h^3}{3}$	$J_{xg} = \frac{b \cdot h^3}{12}$
	$y_g = \frac{h}{2}$	$J_y = \frac{b^3 \cdot h}{3}$	$J_{yg} = \frac{b^3 \cdot h}{12}$
	$F = b \cdot h$	$J_{xy} = \frac{b^2 \cdot h^2}{4}$	$J_{xyg} = 0$
	$x_g = \frac{b}{3}$	$J_x = \frac{b \cdot h^3}{12}$	$J_{xg} = \frac{b \cdot h^3}{36}$
	$y_g = \frac{h}{3}$	$J_y = \frac{b^3 \cdot h}{12}$	$J_{yg} = \frac{b^3 \cdot h}{36}$
	$F = \frac{b \cdot h}{2}$	$J_{xy} = \frac{b^2 \cdot h^2}{24}$	$J_{xyg} = \frac{-b^2 \cdot h^2}{72}$
	$x_g = \frac{b}{2}$	$J_x = \frac{b \cdot h^3}{12}$	$J_{xg} = \frac{b \cdot h^3}{36}$
	$y_g = \frac{h}{3}$	$J_y = \frac{7b^3 \cdot h}{48}$	$J_{yg} = \frac{b^3 \cdot h}{48}$
	$F = \frac{b \cdot h}{2}$	$J_{xy} = \frac{b^2 \cdot h^2}{12}$	$J_{xyg} = 0$

# Momentos Inercia y Centrífugos en Secciones características

2.2.1.1. Vigas I de ala estrecha, taluzada interiormente, serie I (laminada en caliente), según DIN 1025 hoja 1, Edición octubre 1963



$F$  = Sección

$G$  = Peso

$U$  = Superficie exterior por m de pieza

$J$  = Momento de inercia

$W$  = Momento resistente

$i = \sqrt{\frac{J}{F}}$  = Radio de giro

} referido al  
eje correspondiente de flexión

$S_x$  = Momento estático de media sección de la I

$s_x = \frac{J_x}{S_x}$  Separación entre los centros de tracción y compresión

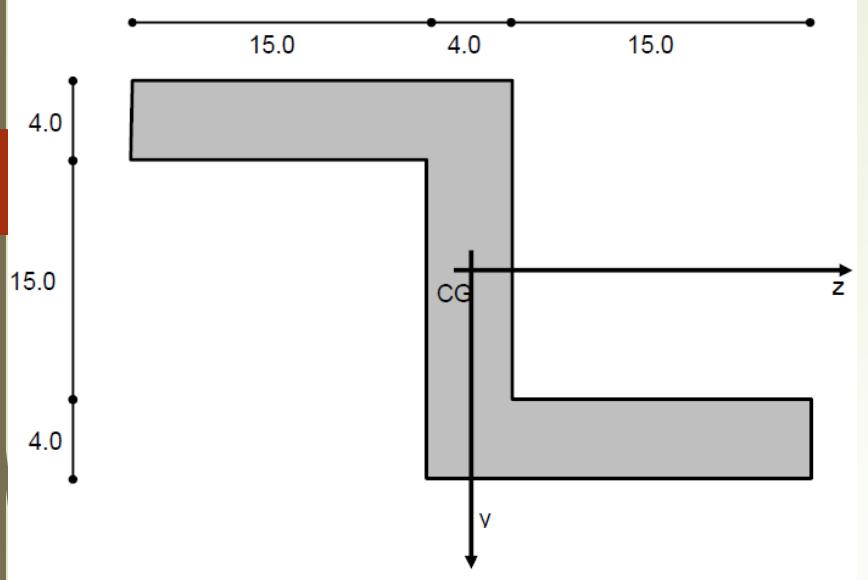
Datos sobre largos, ejemplos de designación, de pedidos, y tolerancias, ver capítulo 2.9.

Material : Preferentemente clases de acero según DIN 17 100

Designación I	Dimensiones en mm					$F$ cm <sup>2</sup>	$G$ kg/m	$U$ m <sup>2</sup> /m	Para el eje de flexión x - x			$J_y$ cm <sup>4</sup>	$W_y$ cm <sup>3</sup>	$i_y = i_1$ (min) cm	$S_x$ cm <sup>3</sup>	$s_x$ cm
	$h$	$b$	$s = r_1$	$t$	$r_2$				$J_x$ cm <sup>4</sup>	$W_x$ cm <sup>3</sup>	$i_x$ cm					
80	80	42	3,9	5,9	2,3	7,57	5,94	0,304	77,8	19,5	3,20	6,29	3,00	0,91	11,4	6,84
100	100	50	4,5	6,8	2,7	10,6	8,34	0,370	171	34,2	4,01	12,2	4,88	1,07	19,9	8,57

# Mom. Inercia en Secciones compuestas

## Teorema de Steiner



$$J_z = \sum (J_{z_i} + A_i y_i^2)$$

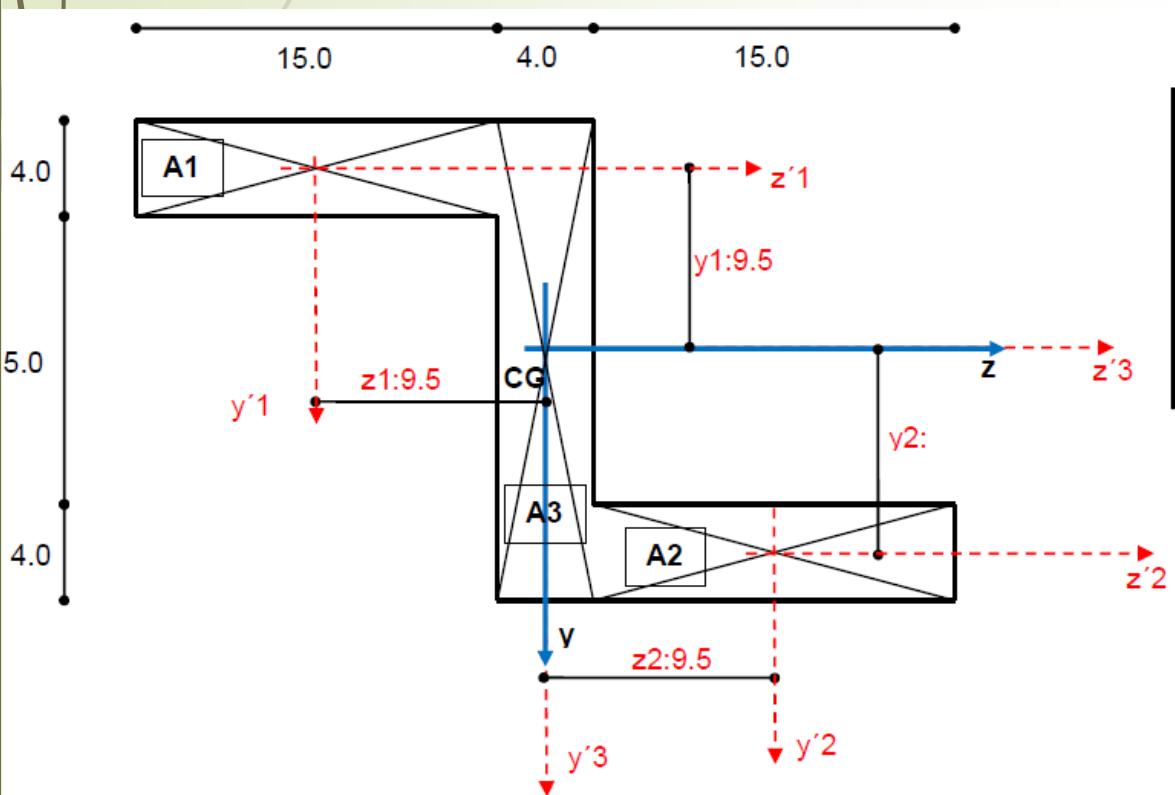
Elemento	$J_{z_i}$ (cm <sup>4</sup> )	$A_i$ (cm <sup>2</sup> )	$y_i$ (cm)	$A_i y_i^2$ (cm <sup>4</sup> )	$J_{z_i} + A_i y_i^2$ (cm <sup>4</sup> )
A1	80.0	60.0	9.5	5415.0	5495.0
A2	80.0	60.0	-9.5	5415.0	5495.0
A3	4055.6	92.0	0.0	0.0	4055.6
$J_z$ (cm <sup>4</sup> )					15045.6

$$J_y = \sum (J_{y_i} + A_i z_i^2)$$

Elemento	$J_{y_i}$ (cm <sup>4</sup> )	$A_i$ (cm <sup>2</sup> )	$z_i$ (cm)	$A_i z_i^2$ (cm <sup>4</sup> )	$J_{y_i} + A_i z_i^2$ (cm <sup>4</sup> )
A1	1125.0	60.0	-9.5	5415.0	6540.0
A2	1125.0	60.0	9.5	5415.0	6540.0
A3	122.6	92.0	0.0	0.0	122.6
$J_y$ (cm <sup>4</sup> )					13202.6

$$J_{zy} = \sum (J_{zy_i} + A_i y_i z_i)$$

Elemento	$J_{zy_i}$ (cm <sup>4</sup> )	$A_i$ (cm <sup>2</sup> )	$z_i$ (cm)	$y_i$ (cm)	$A_i z_i y_i$ (cm <sup>4</sup> )	$J_{zy_i} + A_i z_i y_i$ (cm <sup>4</sup> )
A1	0.0	60.0	-9.5	9.5	-5415.0	-5415.0
A2	0.0	60.0	9.5	-9.5	-5415.0	-5415.0
A3	0.0	92.0	0.0	0.0	0.0	0.0
$J_{zy}$ (cm <sup>4</sup> )					-10830.0	



# ► ROTACIÓN DE EJES ORTOGONALES

Características geométricas respecto de  $x, y$  conocidas.

Se desea conocer respecto de  $x', y'$ , girados a respecto de  $x, y$ .

$$\begin{cases} x' = x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha) \\ y' = y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha) \end{cases}$$

$$2 \cdot \sin(\alpha) \cdot \cos(\alpha) = \sin(2\alpha)$$

$$\cos^2(\alpha) - \sin^2(\alpha) = \cos(2\alpha)$$

$$I_{x'} = \iint y'^2 dA = \iint (y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha))^2 dA =$$

$$= -\sin(2\alpha) \iint x \cdot y dA + \sin(\alpha)^2 \iint x^2 dA + \cos(\alpha)^2 \iint y^2 dA$$

$$I_{x'} = \sin(\alpha)^2 \cdot I_y + \cos(\alpha)^2 \cdot I_x - \sin(2\alpha) I_{xy}$$

$$I_{y'} = \iint x'^2 dA = \iint (x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha))^2 dA =$$

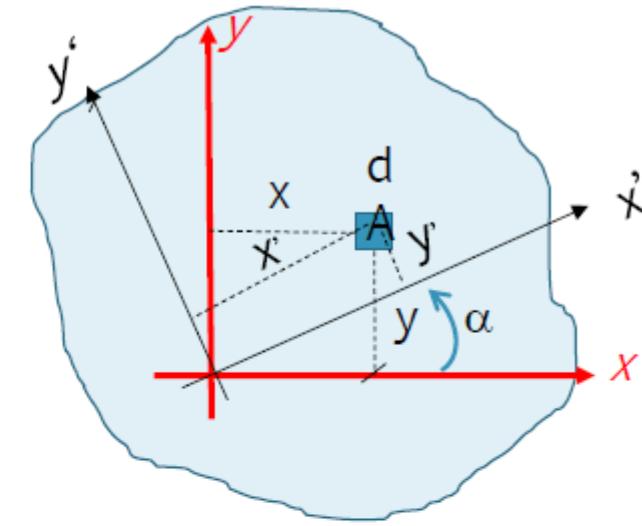
$$= \sin(2\alpha) \iint x \cdot y dA + \cos(\alpha)^2 \iint x^2 dA + \sin(\alpha)^2 \iint y^2 dA$$

$$I_{y'} = \cos(\alpha)^2 \cdot I_y + \sin(\alpha)^2 \cdot I_x + \sin(2\alpha) I_{xy}$$

$$I_{x'y'} = \iint x' \cdot y' dA = \iint (x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha)) \cdot (y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha)) dA =$$

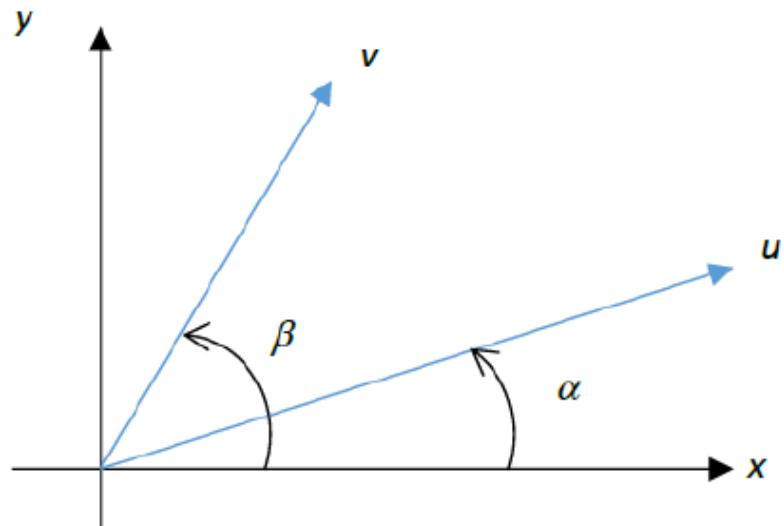
$$= \cos(2\alpha) \iint x \cdot y dA - \frac{\sin(2\alpha)}{2} \iint x^2 dA + \frac{\sin(2\alpha)}{2} \iint y^2 dA =$$

$$I_{x'y'} = \cos(2\alpha) I_{xy} - \frac{\sin(2\alpha)}{2} (I_y - I_x)$$



## ➤ EJES CONJUGADOS DE INERCIA:

Es un par de ejes cuyo momento centrífugo es nulo.



Teniendo el eje  $u$  que forma un ángulo  $\alpha$  con  $x$ , calculamos el eje  $v$  conjugado de inercia:

$$\tan(\beta) = \frac{I_x - I_{xy} \cdot \tan(\alpha)}{I_{xy} - I_y \cdot \tan(\alpha)}$$

- Si además de ser Conjugados, el par de ejes son ortogonales entre sí, se los denomina Ejes Principales de Inercia.
- Si uno de los ejes es de simetría, cualquiera sea el otro eje, el Momento Centrífugo será nulo.

## ➤ EJES PRINCIPALES DE INERCIA:

Es el par de ejes para los cuales los momentos de inercia son máximos y mínimos. Para hallar el eje, derivamos la expresión de rotación respecto del ángulo.

$$I_{x'} = \sin(\alpha)^2 \cdot I_y + \cos(\alpha)^2 \cdot I_x - \sin(2\alpha) I_{xy}$$

$$\frac{dI_{x'}}{d\alpha} = 0 = \frac{d \sin(\alpha)^2}{d\alpha} \cdot I_y + \frac{d \cos(\alpha)^2}{d\alpha} \cdot I_x - \frac{d \sin(2\alpha)}{d\alpha} \cdot I_{xy}$$

$$0 = \sin(2\alpha_0) \cdot I_y - \sin(2\alpha_0) \cdot I_x - 2 \cdot \cos(2\alpha_0) \cdot I_{xy}$$

$$2 \cdot \cos(2\alpha_0) \cdot I_{xy} = \sin(2\alpha_0) \cdot (I_y - I_x)$$

$$\frac{2 \cdot I_{xy}}{(I_y - I_x)} = \frac{\sin(2\alpha_0)}{\cos(2\alpha_0)} = \tan(2\alpha_0)$$

$$\tan(2\alpha_0) = \frac{2 \cdot I_{xy}}{(I_y - I_x)}$$

## ➤ MOMENTOS DE INERCIA PRINCIPALES:

Reemplazando el  $\alpha$  que maximiza el valor del Momento de Inercia en la ecuación de rotación de ejes, se obtienen los momentos de inercia máximos y mínimos o Momentos Principales de Inercia

$$\cos(\alpha)^2 = \frac{1 + \cos(2\alpha)}{2}$$

$$\sin(\alpha)^2 = \frac{1 - \cos(2\alpha)}{2}$$

$$I_{x'} = \sin(\alpha)^2 \cdot I_y + \cos(\alpha)^2 \cdot I_x - \sin(2\alpha) I_{xy} = \frac{1 - \cos(2\alpha)}{2} \cdot I_y + \frac{1 + \cos(2\alpha)}{2} \cdot I_x - \sin(2\alpha) I_{xy} =$$

$$= \frac{I_x + I_y}{2} + \frac{\cos(2\alpha)}{2} \cdot (I_x - I_y) - \sin(2\alpha) I_{xy} =$$

Reemplazando el  $\alpha$  por  $\alpha_0$ :  $\tan(2\alpha_0) = \frac{2 \cdot I_{xy}}{(I_y - I_x)}$

$$I_{I,II} = \frac{I_x + I_y}{2} \pm \frac{1}{2} \sqrt{(I_x - I_y)^2 + 4I_{xy}^2}$$

$$I_{max} = \frac{I_x + I_y}{2} + \frac{1}{2} \sqrt{(I_x - I_y)^2 + 4I_{xy}^2}$$

$$I_{min} = \frac{I_x + I_y}{2} - \frac{1}{2} \sqrt{(I_x - I_y)^2 + 4I_{xy}^2}$$

Calcular la posición de baricentro y los ejes y momentos de inercia principales baricéntricos.

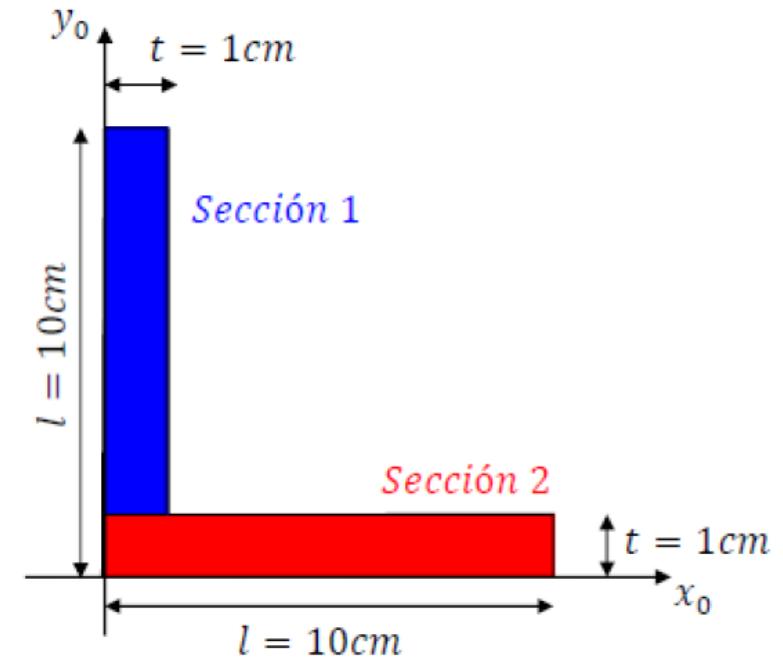
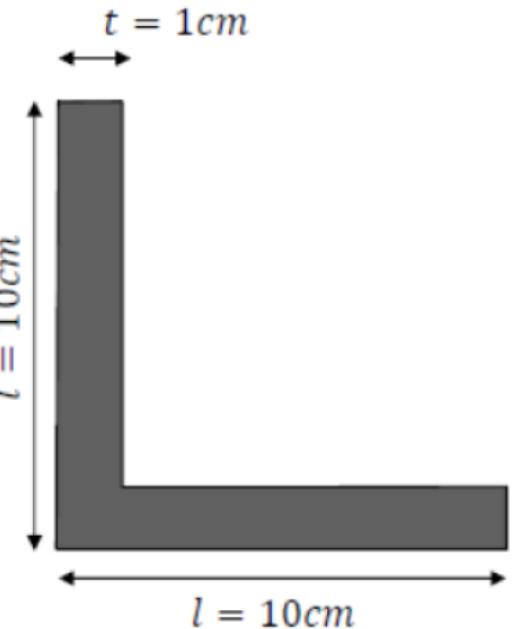
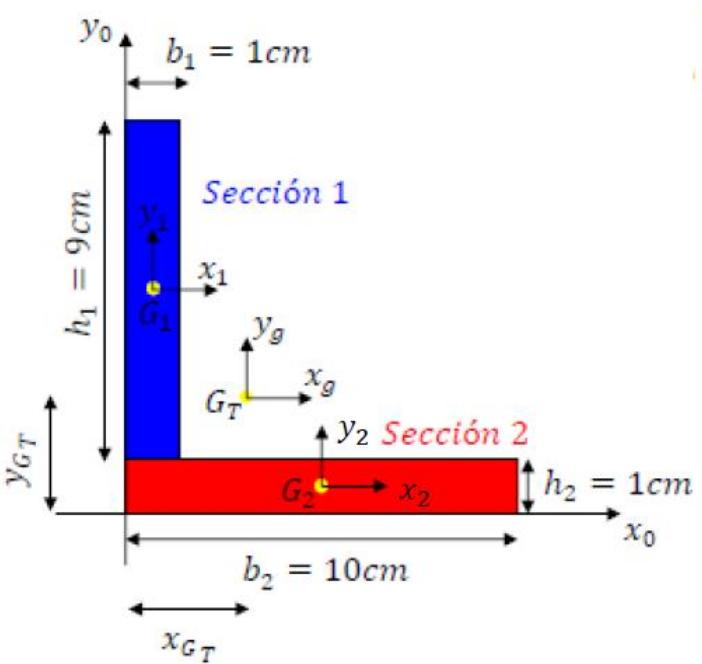


Diagram of the L-shaped cross-section divided into two sections. Section 1 is the vertical blue bar at the top with height  $l = 10\text{ cm}$  and thickness  $t = 1\text{ cm}$ . Section 2 is the horizontal red bar at the bottom with length  $l = 10\text{ cm}$  and thickness  $t = 1\text{ cm}$ . The total width is  $l = 10\text{ cm}$ .

SECCIÓN	BARICENTRO / ÁREA	MOMENTOS DE INERCIA Y MOMENTOS CENTRIFUGOS
 $y_g = \frac{h}{2}$ $x_g = \frac{b}{2}$ $F = b \cdot h$	$x_g = \frac{b}{2}$ $y_g = \frac{h}{2}$ $F = b \cdot h$	$J_x = \frac{b \cdot h^3}{3}$ $J_y = \frac{b^3 \cdot h}{3}$ $J_{xy} = \frac{b^2 \cdot h^2}{4}$
 $y_g = \frac{h}{2}$ $x_g = \frac{b}{2}$ $F = b \cdot h$	$y_g = \frac{h}{2}$ $F = b \cdot h$	$J_{xg} = \frac{b \cdot h^3}{12}$ $J_{yg} = \frac{b^3 \cdot h}{12}$ $J_{xyg} = 0$

Calculo el Baricentro de la Sección Compuesta:

$$x_{G_T} = \frac{\sum x_{G_i} A_i}{\sum A_i} \quad y_{G_T} = \frac{\sum y_{G_i} A_i}{\sum A_i}$$

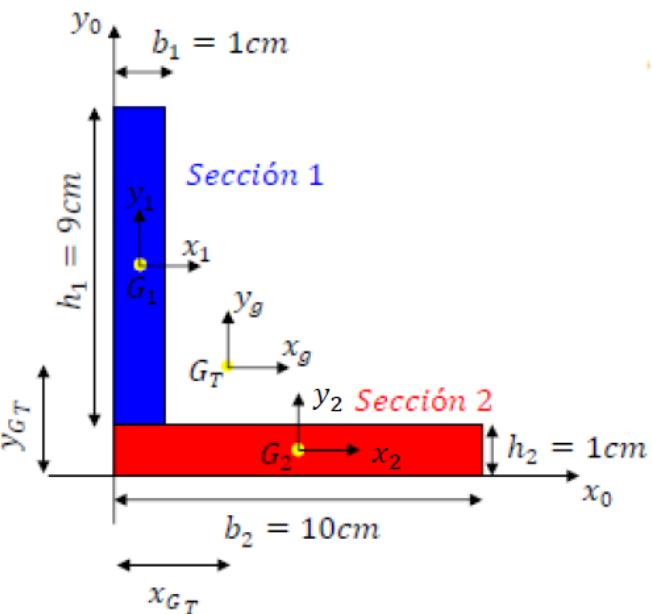


$$x_{G_T} = \frac{0,5\text{cm} * 9\text{cm}^2 + 5\text{cm} * 10\text{cm}^2}{9\text{cm}^2 + 10\text{cm}^2} = 2,868\text{cm}$$

$$y_{G_T} = \frac{5,5\text{cm} * 9\text{cm}^2 + 0,5\text{cm} * 10\text{cm}^2}{9\text{cm}^2 + 10\text{cm}^2} = 2,868\text{cm}$$

$$G_T = (2,868\text{cm}; 2,868\text{cm})$$

Calculo los Momentos de Inercia de cada Sección:



$$I_x = \frac{b * h^3}{12} \quad I_y = \frac{h * b^3}{12}$$

$$I_{x_1} = \frac{1\text{cm} * (9\text{cm})^3}{12} = 60,75\text{cm}^4$$

$$I_{y_1} = \frac{9\text{cm} * (1\text{cm})^3}{12} = 0,75\text{cm}^4$$

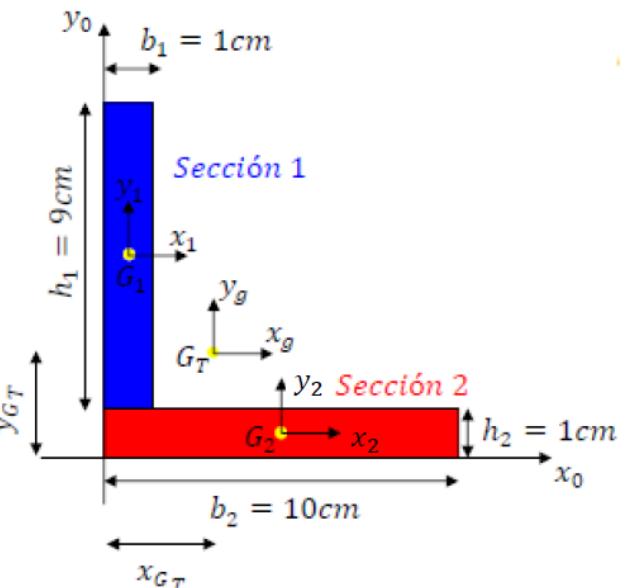
$$I_{x_2} = \frac{10\text{cm} * (1\text{cm})^3}{12} = 0,833\text{cm}^4$$

$$I_{y_2} = \frac{1\text{cm} * (10\text{cm})^3}{12} = 83,333\text{cm}^4$$

$$I_{x_1 y_1} = 0$$

$$I_{x_2 y_2} = 0$$

Uso el Teorema de Steiner para calcular el Momento de Inercia en X de la Sección Compuesta:



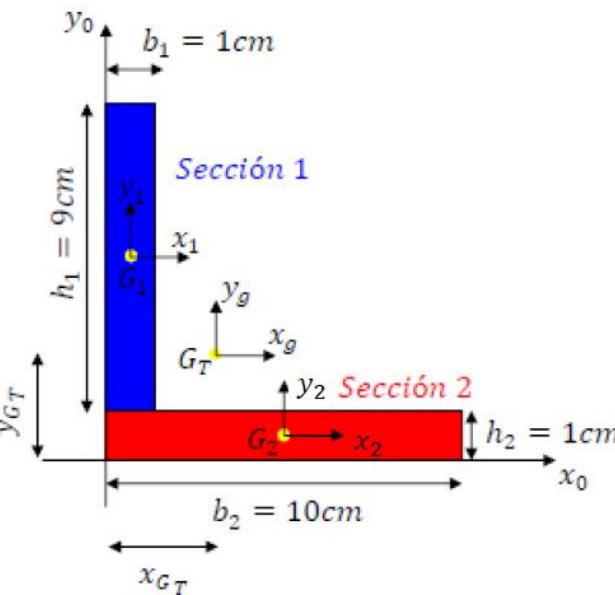
$$I_{x_g} = I_{x_1} + a_1^2 A_1 + I_{x_2} + a_2^2 A_2$$

$$a_1 = y_{G_T} - y_{G_1} = 2,868\text{cm} - 5,5\text{cm} = -2,632\text{cm}$$

$$a_2 = y_{G_T} - y_{G_2} = 2,868\text{cm} - 0,5\text{cm} = 2,368\text{cm}$$

$$I_{x_g} = 60,75\text{cm}^4 + (-2,632)^2 * 9\text{cm}^2 + 0,833\text{cm}^4 + (2,368)^2 * 10\text{cm}^2 = 180\text{cm}^4$$

Uso el Teorema de Steiner para calcular el Momento de Inercia en Y de la Sección Compuesta :



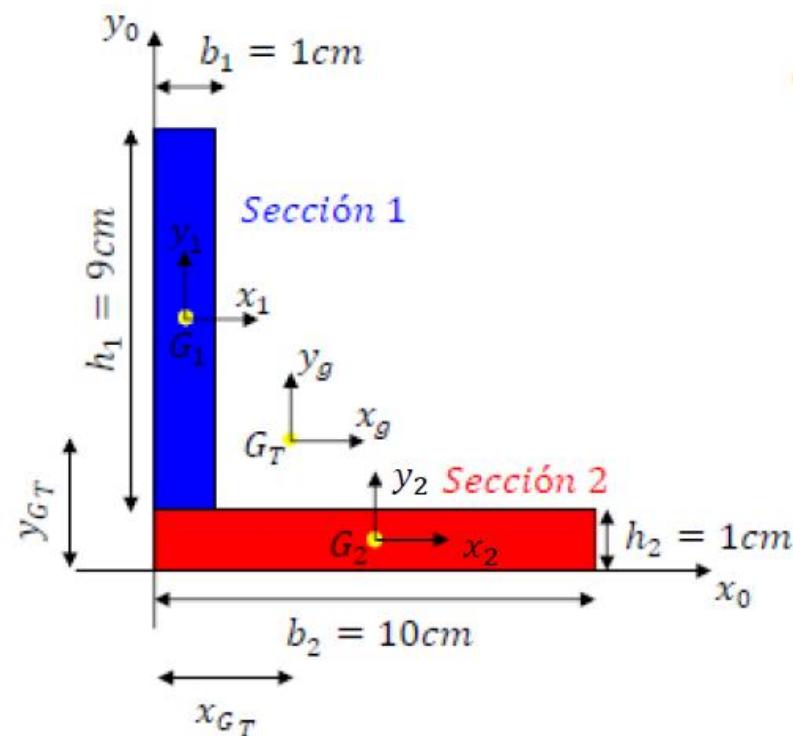
$$I_{y_g} = I_{y_1} + b_1^2 A_1 + I_{y_2} + b_2^2 A_2$$

$$b_1 = x_{G_T} - x_{G_1} = 2,868\text{cm} - 0,5\text{cm} = 2,368\text{cm}$$

$$b_2 = x_{G_T} - x_{G_2} = 2,868\text{cm} - 5\text{cm} = -2,132\text{cm}$$

$$I_{y_g} = 0,75\text{cm}^4 + (2,368)^2 * 9\text{cm}^2 + 83,333\text{cm}^4 + (-2,132)^2 * 10\text{cm}^2 = 180\text{cm}^4$$

Uso el Teorema de Steiner para calcular el Momento Centrífugo de la Sección Compuesta:



$$I_{x_g y_g} = I_{x_1 y_1} + a_1 b_1 A_1 + I_{x_2 y_2} + a_2 b_2 A_2$$

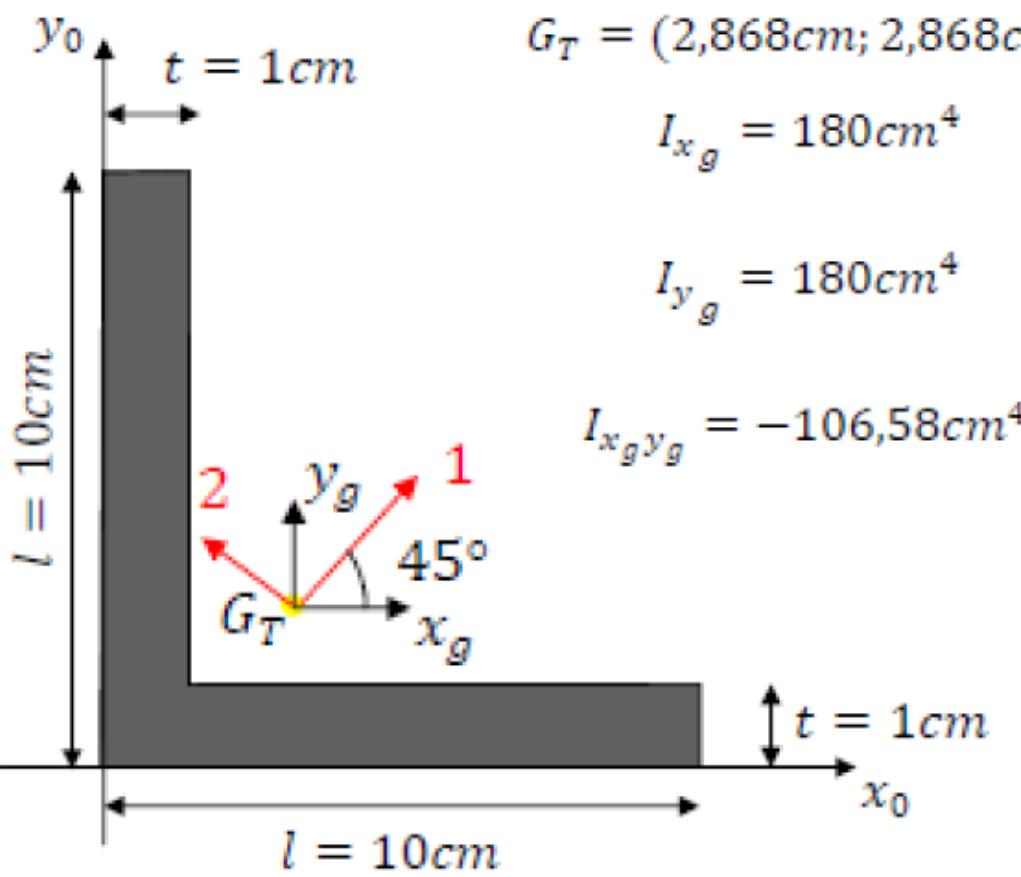
$$a_1 = y_{G_T} - y_{G_1} = 2,868\text{cm} - 5,5\text{cm} = -2,632\text{cm}$$

$$a_2 = y_{G_T} - y_{G_2} = 2,868\text{cm} - 0,5\text{cm} = 2,368\text{cm}$$

$$b_1 = x_{G_T} - x_{G_1} = 2,868\text{cm} - 0,5\text{cm} = 2,368\text{cm}$$

$$b_2 = x_{G_T} - x_{G_2} = 2,868\text{cm} - 5\text{cm} = -2,132\text{cm}$$

$$I_{x_g y_g} = 0\text{cm}^4 + (-2,632\text{cm})(2,368\text{cm}) * 9\text{cm}^2 + 0\text{cm}^4 + (2,368\text{cm})(-2,132\text{cm}) * 10\text{cm}^2 = -106,58\text{cm}^4$$



Momentos de Inercia Principales:

$$I_{\max-\min} = \frac{I_{x_g} + I_{y_g}}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{I_{x_g} - I_{y_g}}{2}\right)^2 + I_{x_g y_g}^2}$$

$$I_{\max} = 286,58\text{ cm}^4$$

$$I_{\min} = 73,43\text{ cm}^4$$

Ejes de Inercia Principales:

$$\tan(2\theta) = \frac{-2I_{x_g y_g}}{I_{x_g} - I_{y_g}}$$

$$2\theta = 90^\circ$$

$$\theta = 45^\circ$$