

Geometría de las Superficies

ESTÁTICA (TB036)

Departamento de Estabilidad

Facultad de Ingeniería - UBA

Características Geométricas

Definiciones:

- ▶ Momento Estático ó de Primer Orden
 - ▶ Centro de Masa - Baricentro - Centroide
- ▶ Momentos de *Segundo Orden*
 - ▶ *Momento de Inercia*
 - ▶ *Momento Centrífugo*
 - ▶ *Momento Polar*
 - ▶ *Radios de Giro*

Operaciones:

- Determinación de ejes baricéntricos
- Determinación del baricentro en figuras compuestas

Traslación y giro de ejes:

- Formula de Steiner
- Ejes conjugados
- Ejes principales de inercia

Características Geométricas

Por qué nos interesan las características geométricas de la sección?

- ▶ Área

Dimensionamiento/Verificación a Esfuerzo Normal

- ▶ Momento Estático ó de Primer Orden

Dimensionamiento/Verificación a Esfuerzo de Corte

- ▶ Momentos de *Segundo Orden*

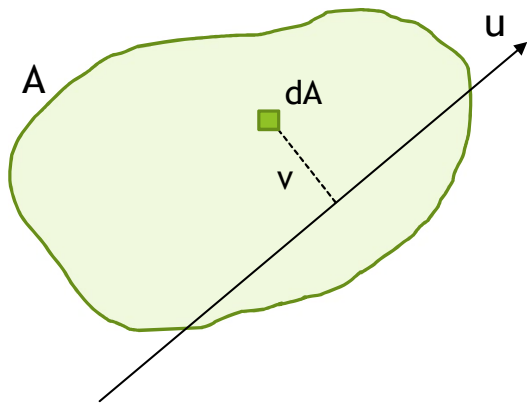
- ▶ *Momento de Inercia*

Dimensionamiento/Verificación a flexión




- ▶ *Momento Polar*

Dimensionamiento/Verificación a torsión

Momento Estático (ó de 1º orden)



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

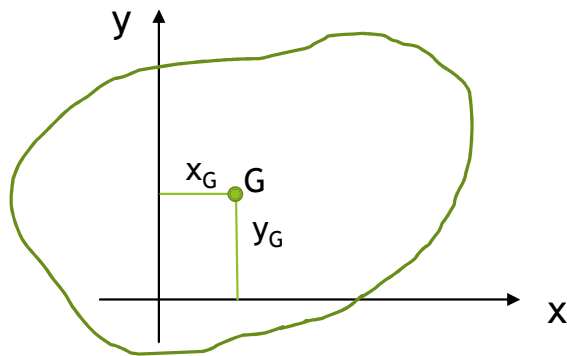
- ▶ Unidades: $[S] = m^2 \cdot m = m^3$
- ▶ dA siempre positivo
- ▶ Signo del Momento Estático depende exclusivamente de la coordenada
- ▶  ,  ó 

Considerando la superficie plana de área A y una recta u en el plano de la superficie, que puede o no cortarla, se define S_u como momento estático, siendo v la distancia al eje.

Si la coordenada v es positiva de un lado de la recta u y negativa al otro, entonces según sea la posición relativa de la recta respecto de la superficie S_u será: Negativa positiva o nula.

Baricentro

Si suponemos que el área se encuentra concentrada en un cierto punto G del plano, entonces los momentos de primer orden del área concentrada en G son:



$$\begin{cases} S_x = A \cdot y_G \\ S_y = A \cdot x_G \end{cases}$$

;

$$\begin{cases} S_x = \int_A y \cdot dA \\ S_y = \int_A x \cdot dA \end{cases}$$



$$\begin{cases} A \cdot y_G = \int_A y \cdot dA \\ A \cdot x_G = \int_A x \cdot dA \end{cases}$$

Coordenadas del baricentro

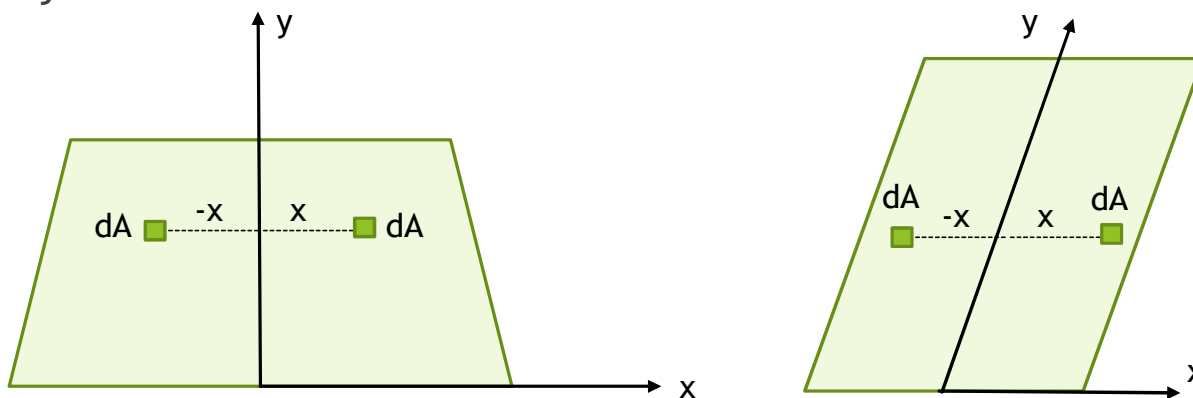
$$\begin{cases} y_G = \frac{\int_A y \cdot dA}{A} = \frac{S_x}{A} \\ x_G = \frac{\int_A x \cdot dA}{A} = \frac{S_y}{A} \end{cases}$$

Unidades: m

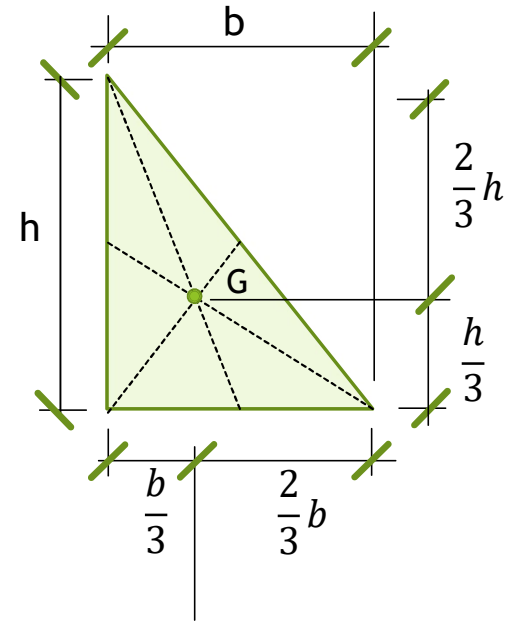
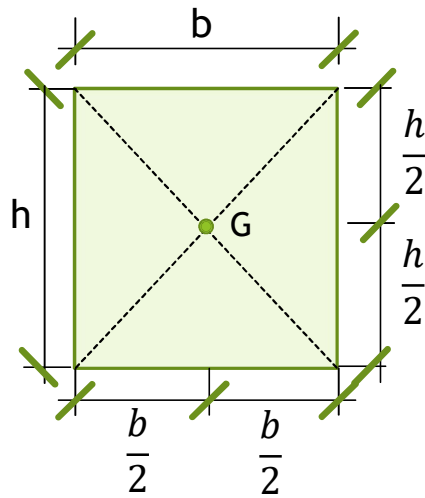
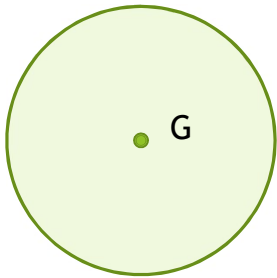
Cualquier recta que pase por el baricentro se denomina recta o eje baricentrico. Respecto ella el momento estático es 0 $S_G = 0$

Conclusiones respecto al Baricentro

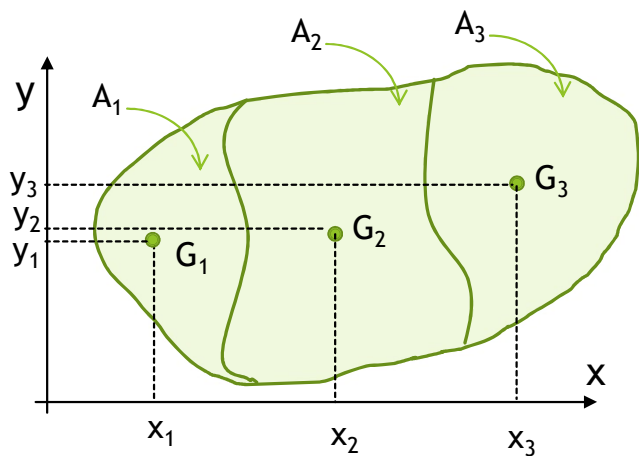
- ▶ La posición del baricentro es una propiedad de la superficie. Es única e independiente del sistema coordenado
- ▶ Puede quedar dentro o fuera del contorno de la superficie
- ▶ Se denomina ejes baricéntricos a cualquier par de ejes con centro en G
- ▶ Si hay un eje de simetría el mismo será baricéntrico
- ▶ Si hay dos ejes de simetría entonces el baricentro estará en la intersección de los mismos



Baricentros de figuras comunes



Baricentro de figuras compuestas:

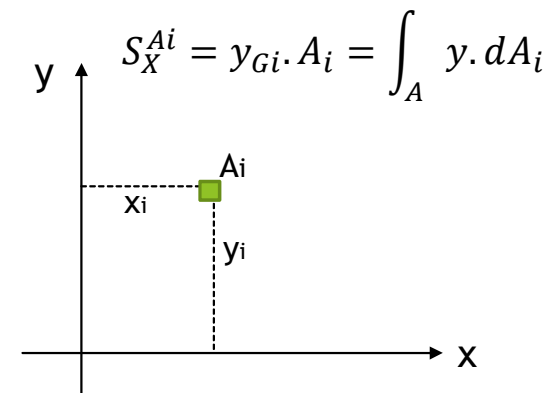


$$\left[\begin{aligned} y_{Gi} &= \frac{\int_A y \cdot dA_i}{A_i} \\ x_{Gi} &= \frac{\int_A x \cdot dA_i}{A_i} \end{aligned} \right.$$

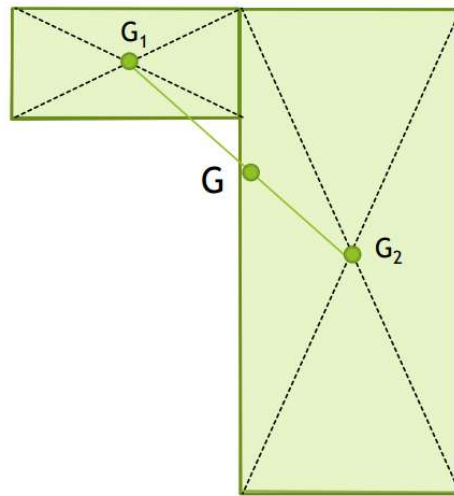
$$\left[\begin{aligned} S_x = A \cdot y_G &= \sum S_x^{A_i} = \sum A_i \cdot y_{Gi} \\ S_y = A \cdot x_G &= \sum S_y^{A_i} = \sum A_i \cdot x_{Gi} \end{aligned} \right.$$

Si la superficie tiene huecos o entrantes la superficie se considera negativa.

► Sistema Discreto



Baricentros de figuras compuestas

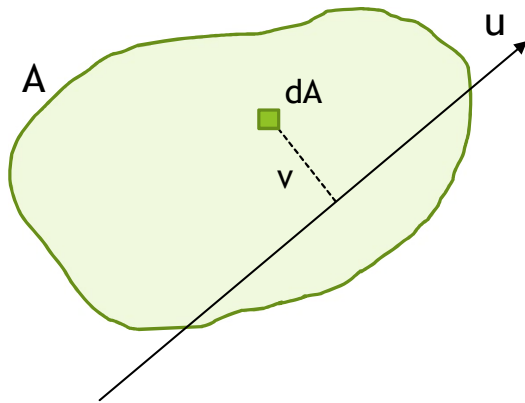


La determinación del baricentro de varias superficies puede efectuarse como si se tratara del centro de un sistema de fuerzas paralelas, de intensidad igual a las áreas de las superficies componentes, y aplicadas en los respectivos baricentros.

Momentos de Segundo Orden

- ▶ Momento de Centrífugo o producto de inercia
- ▶ Momento Inercia
- ▶ Momento Polar

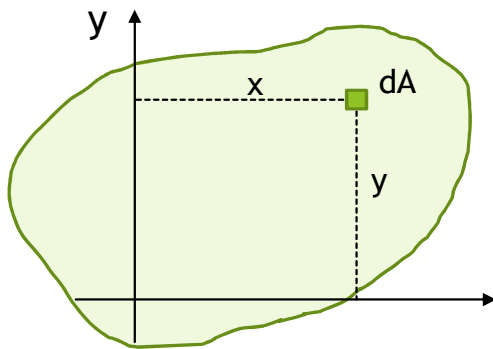
Momento de Inercia (ó de 2º orden)



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

- ▶ Unidades: $[I] = m^2 \cdot m^2 = m^4$
- ▶ dA siempre positivo, magnitud al cuadrado siempre positivo
- ▶ Signo del Momento de Inercia siempre mayor a cero **+**
- ▶ Nunca es nulo

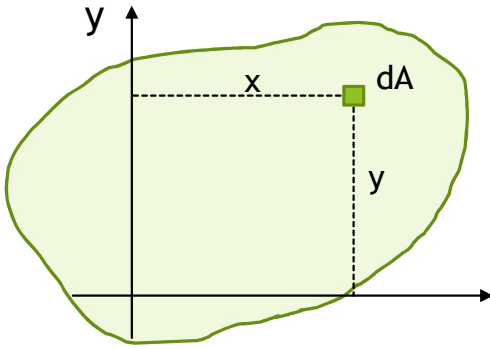
Momento de Inercia



$$\left[\begin{array}{l} I_x = \int_A y^2 \cdot dA \\ I_y = \int_A x^2 \cdot dA \end{array} \right.$$

- ▶ Unidades: $[I_P] = m^2 \cdot m^2 = m^4$
- ▶ Es siempre positivo y no nulo.

Momento Centrífugo o Producto de inercia



$$I_{xy} = \int_A x \cdot y \cdot dA$$

- ▶ Unidades: $[I_{xy}] = m \cdot m \cdot m^2 = m^4$
- ▶ El signo del Momento Centrífugo depende de las coordenadas xy
- ▶ Si el Momento Centrífugo es nulo, se dice que el par de ejes son **Conjugados de Inercia**.
- ▶ 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**.

Momento Polar de Inercia

$$I_P = \iint r^2 \cdot dA$$

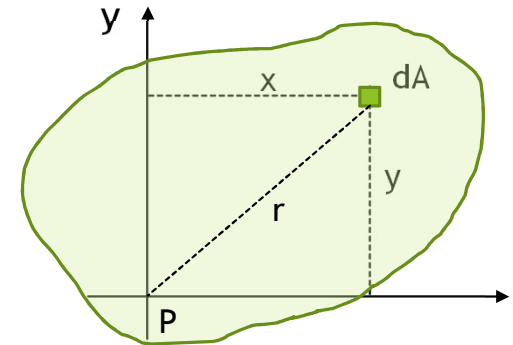
Si los ejes son ortogonales:

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

Por lo tanto:

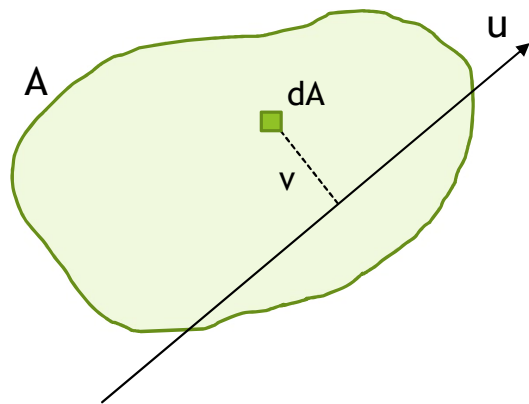
$$I_P = \iint (x^2 + y^2) dA = \iint x^2 dA + \iint y^2 dA = I_x + I_y$$

$$I_P = I_x + I_y$$

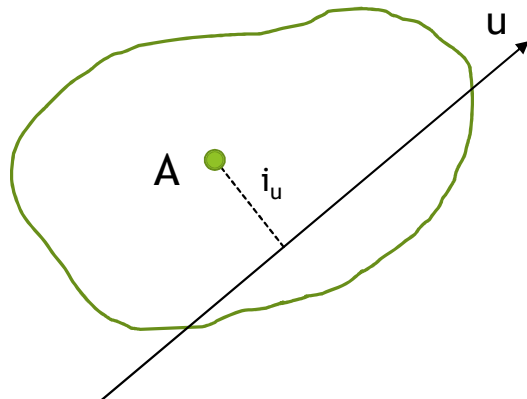
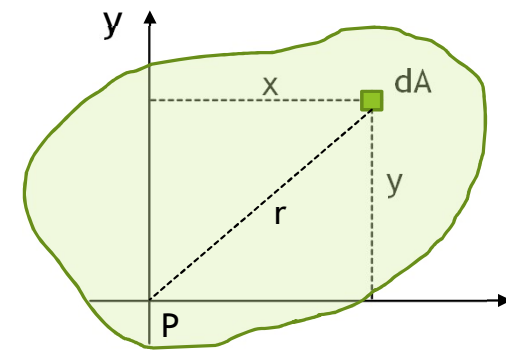


- ▶ Unidades: $[I_P] = m^2 \cdot m^2 = m^4$
- ▶ Para todo par de ejes ortogonales que pasen por el polo P, el valor del momento Polar es **invariante**
- ▶ Es siempre positivo y no nulo.

Radios de Giro



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



$$I_u = i_u^2 \cdot A$$



$$i_u = \sqrt{\frac{I_u}{A}}$$

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

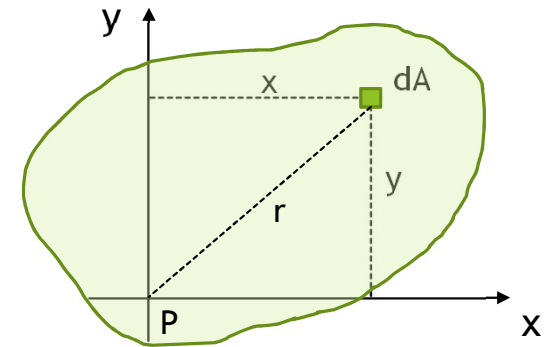
Repaso:

momento estático / de 1er orden

$$\begin{cases} S_x = \iint y \cdot dA \\ S_y = \iint x \cdot dA \end{cases}$$

baricentro

$$\begin{cases} y_g = \frac{\iint y \cdot dA}{\iint dA} \\ x_g = \frac{\iint x \cdot dA}{\iint dA} \end{cases}$$



momentos de 2do orden

→ momento centrífugo

$$I_{xy} = \iint x \cdot y \cdot dA$$

→ momentos de inercia

$$\begin{cases} I_x = \iint y^2 dA \\ I_y = \iint x^2 dA \end{cases}$$

→ momento polar

$$I_P = \iint r^2 \cdot dA$$

radios de giro

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

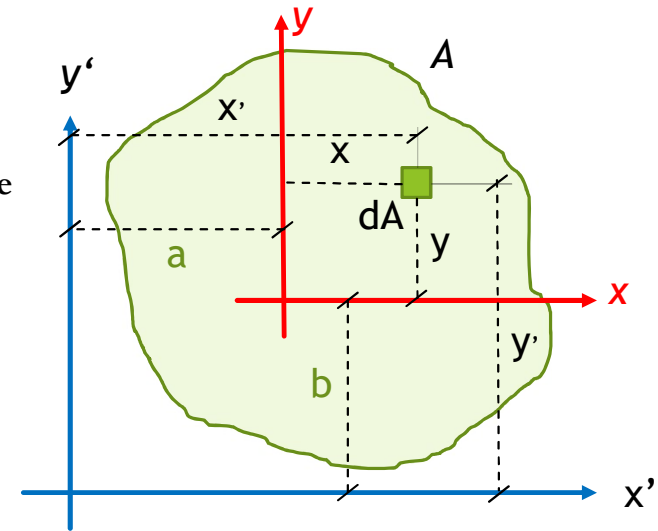
Transformaciones de Ejes



Traslación de Ejes

Si tenemos una superficie de área A referida a un sistema cartesiano x, y , cuyos momentos de 2do orden son conocidos para este sistema coordenado, se desea conocer los momentos de 2do orden respecto de otro sistema cartesiano de ejes paralelos a los anteriores, x', y' . Las distancias entre los ejes son conocidas (a, b).

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



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

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

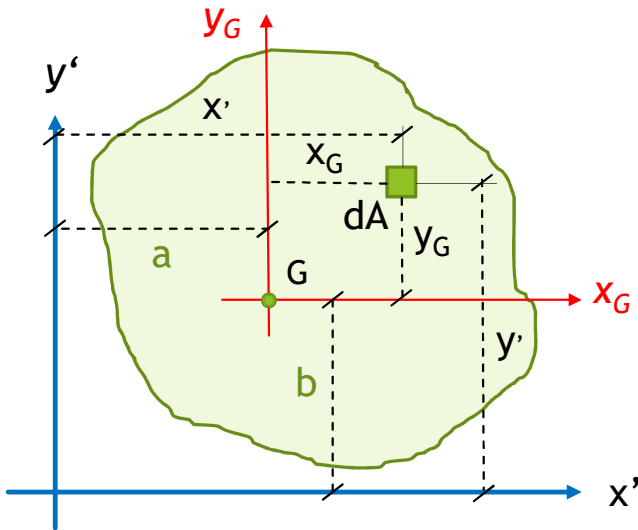
$$I_{x'} = \iint y'^2 dA = \iint (y + b)^2 dA = \iint y^2 dA + 2.b \iint y dA + b^2 \iint dA$$

$$I_{x'} = I_x + 2.b.S_y + b^2.A$$

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

$$I_{y'} = I_y + 2.a.S_x + a^2.A$$

Traslación de Ejes baricéntricos



Teorema de Steiner

$$I_{x'y'} = I_{x_G y_G} + b \cdot S_{y_G} + a \cdot S_{x_G} + a \cdot b \cdot A \quad \boxed{I_{x'y'} = I_{x_G y_G} + a \cdot b \cdot A}$$

$$I_{x'} = I_{x_G} + 2 \cdot b \cdot S_{x_G} + b^2 \cdot A \quad \boxed{I_{x'} = I_{x_G} + b^2 \cdot A}$$

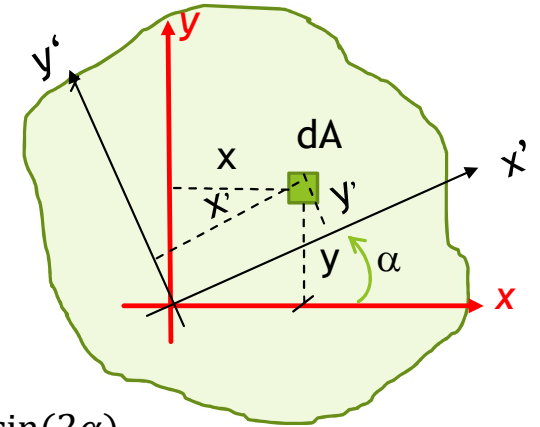
$$I_{y'} = I_{y_G} + 2 \cdot a \cdot S_{y_G} + a^2 \cdot A \quad \boxed{I_{y'} = I_{y_G} + a^2 \cdot A}$$

Conclusión:

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

Rotación de Ejes ortogonales

Características geométricas de la superficie respecto de x, y conocidas.
Se desea conocer respecto de x', y' , girados a respecto de x, y .



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

$$\begin{aligned} 2 \cdot \sin(\alpha) \cdot \cos(\alpha) &= \sin(2\alpha) \\ \cos(\alpha)^2 - \sin(\alpha)^2 &= \cos(2\alpha) \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} I_{x'} &= \iint x' \cdot y' dA = \iint (x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha)) \cdot (y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha)) dA = \\ &= \cos(2\alpha) \iint x \cdot y dA - \frac{\sin(2\alpha)}{2} \iint x^2 dA + \frac{\sin(2\alpha)}{2} \iint y^2 dA = \boxed{I_{x'y'} = \cos(2\alpha) I_{xy} - \frac{\sin(2\alpha)}{2} (I_y - I_x)} \end{aligned}$$

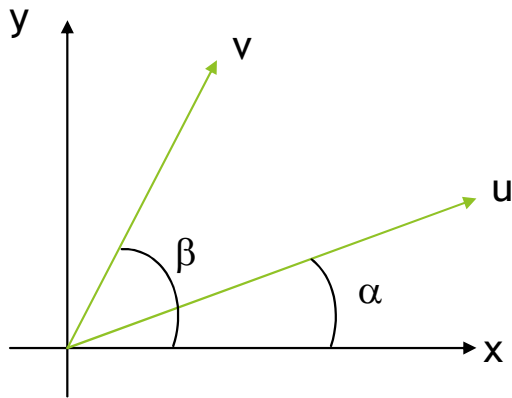
$$\begin{aligned} I_{x'} &= \iint y'^2 dA = \iint (y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha))^2 dA = \\ &= -\sin(2\alpha) \iint x \cdot y dA + \sin(\alpha)^2 \iint x^2 dA + \cos(\alpha)^2 \iint y^2 dA \quad \boxed{I_{x'} = \sin(\alpha)^2 \cdot I_y + \cos(\alpha)^2 \cdot I_x - \sin(2\alpha) I_{xy}} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} I_{y'} &= \iint x'^2 dA = \iint (x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha))^2 dA = \\ &= \sin(2\alpha) \iint x \cdot y dA + \cos(\alpha)^2 \iint x^2 dA + \sin(\alpha)^2 \iint y^2 dA \quad \boxed{I_{y'} = \cos(\alpha)^2 \cdot I_y + \sin(\alpha)^2 \cdot I_x + \sin(2\alpha) I_{xy}} \end{aligned}$$

Ejes Conjugados

Se desea hallar el valor del ángulo β tal que el Momento Centrífugo J_{uv} sea nulo, es decir, se desea hallar el Eje Conjugado del eje u.

Se conocen todos los Momentos de Segundo Orden referidos a los ejes x-y, y el ángulo α que forma el eje u con dicho sistema.



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

Ejes Principales de Inercia

Se busca la orientación del par de ejes para los cuales el valor del momento de inercia es máximo o mínimo.

El ángulo α_0 que maximiza el valor del Momento de Inercia, se obtiene de derivar en α las expresiones de momento de inercia obtenidas para la rotación de ejes ortogonales:

$$\frac{dI_{x'}}{d\alpha} = 0 \quad \text{Ó bien,} \quad \frac{dI_{y'}}{d\alpha} = 0$$

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

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

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

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

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

- ▶ La dirección hallada corresponde a los denominados **Ejes Principales de Inercia**; los mismos son **Ortogonales y Conjugados**
- ▶ El producto de inercia $I_{x'y'}$, es nulo para los ejes principales de inercia
- ▶ **Todo eje de simetría es principal de inercia**

Momentos Principales de Inercia

Reemplazando el α 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 α por α_0 : $\tan(2\alpha_0) = \frac{2 \cdot I_{xy}}{I_y - I_x}$

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

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

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

Hoja de fórmulas

$$\begin{cases} S_x = \iint y \cdot dA \\ S_y = \iint x \cdot dA \end{cases} \quad \begin{cases} y_g = \frac{\iint y \cdot dA}{\iint dA} \\ x_g = \frac{\iint x \cdot dA}{\iint dA} \end{cases}$$

$$I_{xy} = \iint x \cdot y \cdot dA$$

$$\begin{cases} I_x = \iint y^2 dA \\ I_y = \iint x^2 dA \end{cases}$$

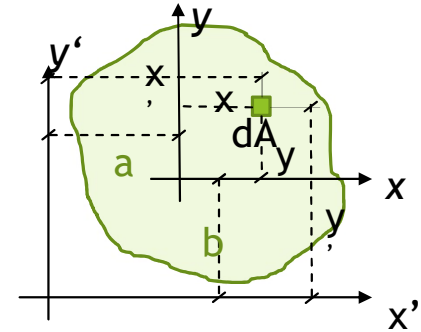
$$I_P = \iint r^2 \cdot dA = I_x + I_y$$

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

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

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

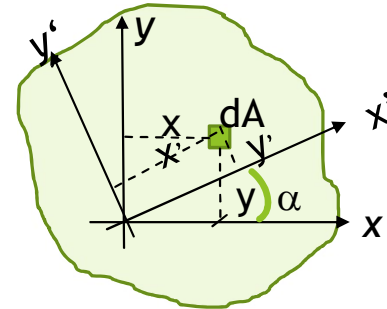
$$I_{y'} = I_{yG} + a^2 \cdot A$$



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

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

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



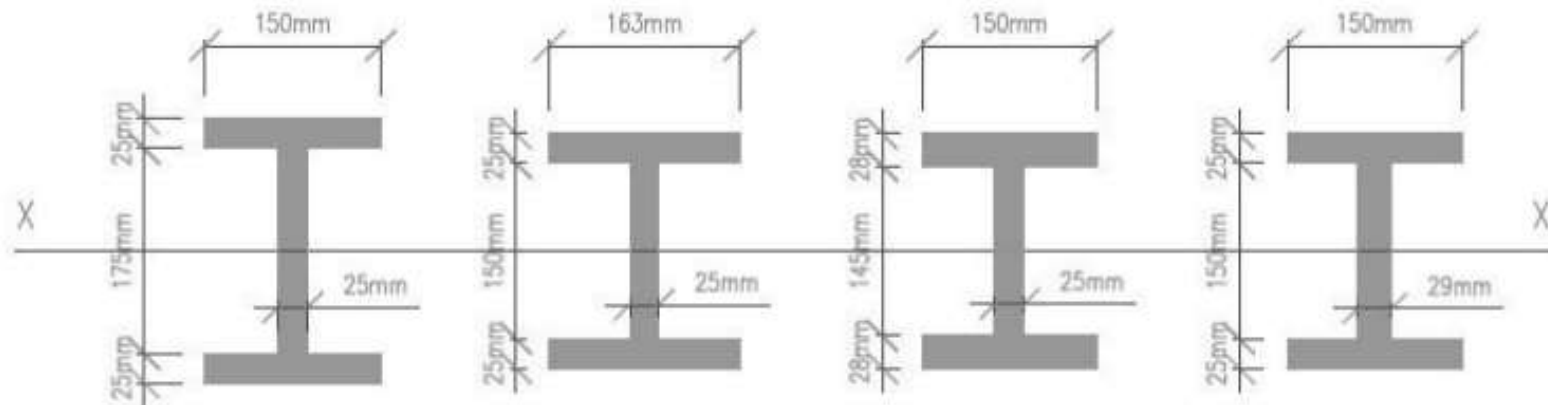
$$I_{I,II} = \frac{I_x + I_y}{2} \pm \frac{1}{2} \sqrt{(I_x - I_y)^2 + 4I_{xy}^2}$$

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

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

Ejercicio 17

Dadas las 4 figuras que se indican en la imagen, las cuales poseen la misma área, aunque distribuida de forma diferente, ¿cuál es la forma más eficiente para aumentar el momento principal de inercia respecto al eje X?



Opción 1
Aumentar la altura del alma

Opción 2
Aumentar el ancho de ala

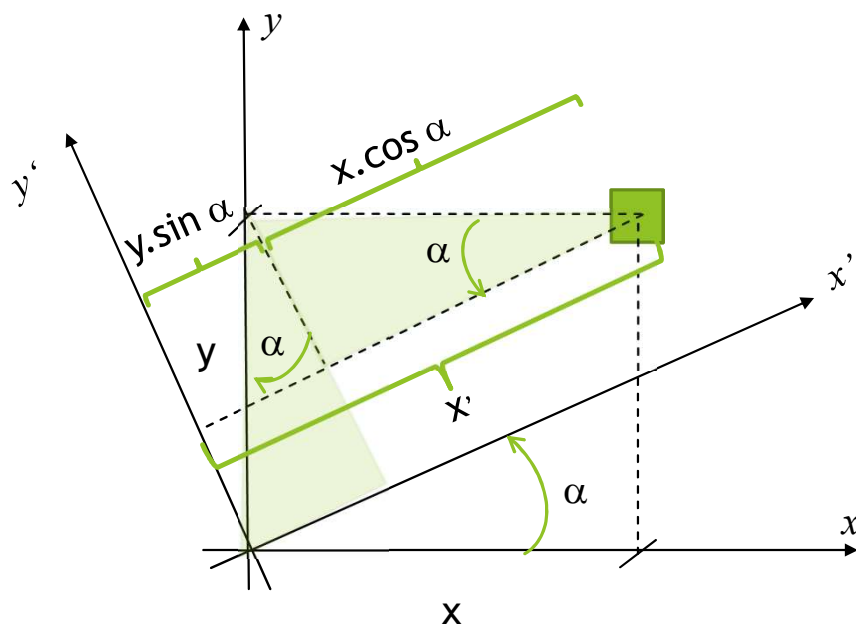
Opción 3
Aumentar el espesor de ala sin variar la altura del perfil

Opción 4
Aumentar el espesor del alma

ANEXOS

Detalle de determinación de coordenadas rotadas

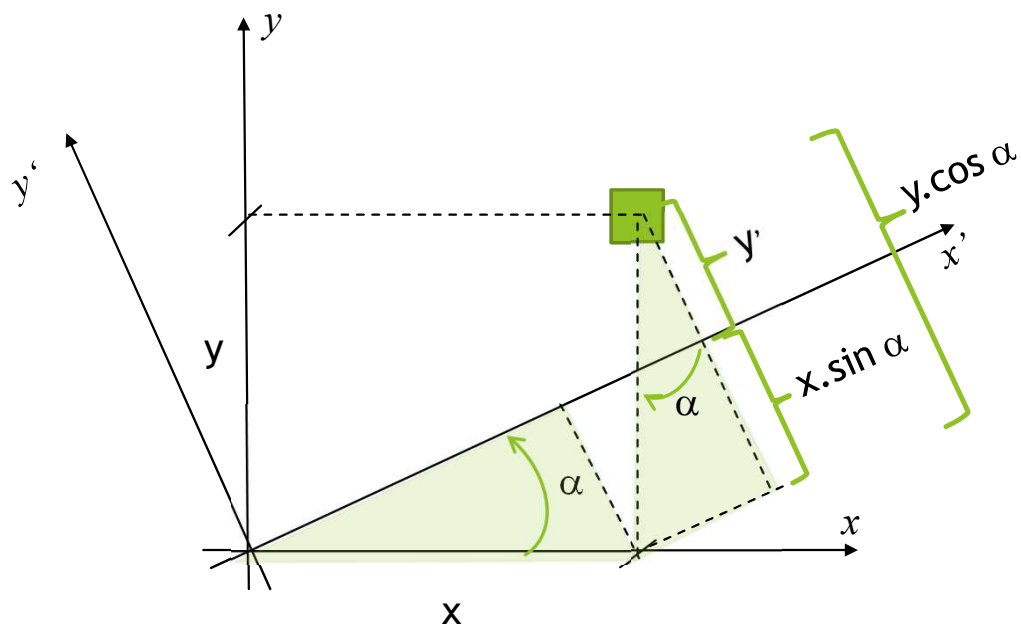
Coordenada x' :



$$x' = x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha)$$

Detalle de determinación de coordenadas rotadas

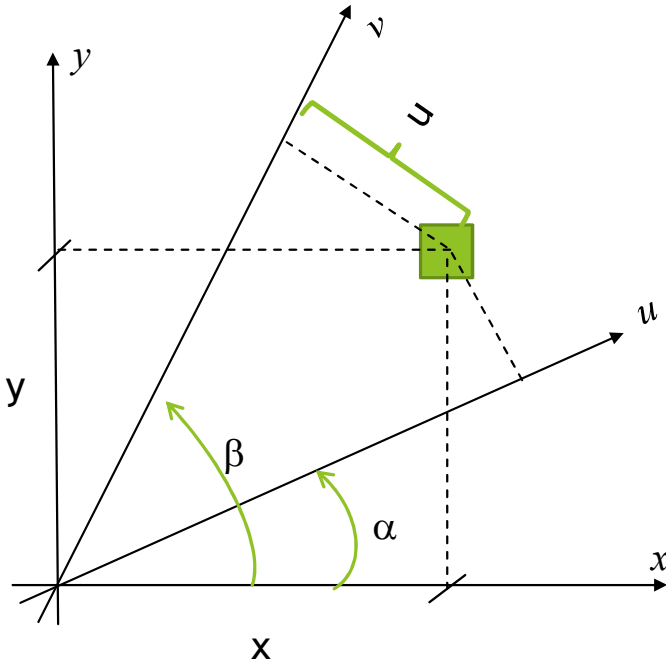
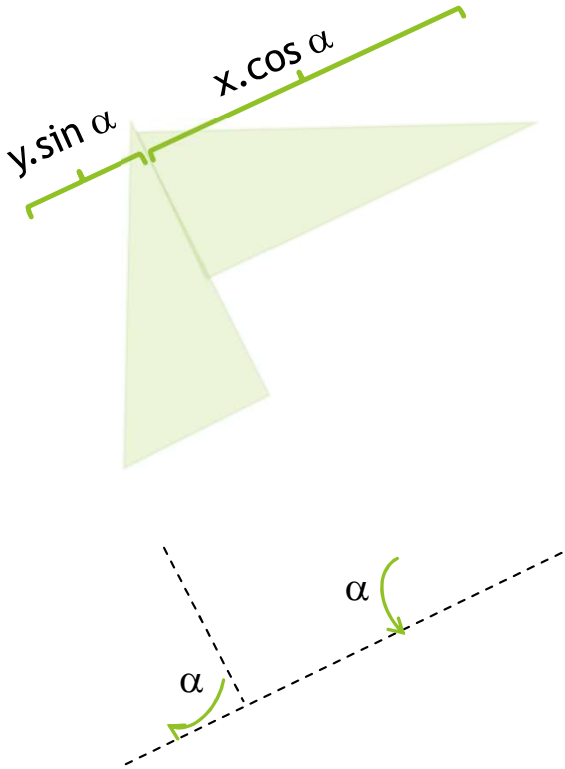
Coordenada y' :



$$y' = y \cdot \cos(\alpha) - x \cdot \sin(\alpha)$$

Detalle de determinación de coordenadas rotadas

Coordenada u:



$$u = x \cdot \cos(\alpha) + y \cdot \sin(\alpha)$$