

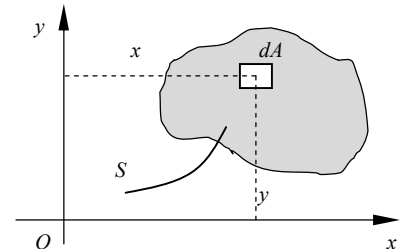
Caractéristiques géométriques des sections droites

1.1. Moment Statique d'une Section - Centre de Gravité

Soit dA une surface élémentaire d'une section droite (S). x, y sont les coordonnées de cette surface par rapport au système d'axes (O, x, y) .

Le moment statique S_x de la section (S) par rapport à l'axe Ox est donné par la relation :

$$S_x = \int_A y dA$$



De même, le moment statique de la section (S) par rapport à l'axe Oy est défini par la relation :

$$S_y = \int_A x dA$$

Le centre de gravité de la section (S) par rapport à (O, x, y) est défini par les coordonnées x_G et y_G comme suit :

$$x_G = \frac{\int_A x dA}{\int_A dA} \qquad y_G = \frac{\int_A y dA}{\int_A dA}$$

Si la section (S) est composée par des éléments de géométrie simple

$$x_G = \frac{\sum_{i=1}^n \bar{x}_{Gi} A_i}{\sum_{i=1}^n A_i} = \frac{S_y}{A} \qquad y_G = \frac{\sum_{i=1}^n \bar{y}_{Gi} A_i}{\sum_{i=1}^n A_i} = \frac{S_x}{A}$$

Remarques :

- Le moment statique est une intégrale d'ordre 1, il peut être positif, négatif ou nul.
- Le moment statique d'une section par rapport à un axe central (axe passant par le centre de gravité) est toujours nul.

1.2. Moment d'Inertie d'une Section – Produit d'inertie

Le moment d'inertie I_{Ox} de la section (S) par rapport à l'axe Ox est donné par la relation :

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

De même, le moment d'inertie de la section (S) par rapport à l'axe Oy est défini par la relation :

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

On définit le produit d'inertie de (S) par rapport au système d'axes (O,x,y) par :

$$I_{xy} = \int_A xy dA$$

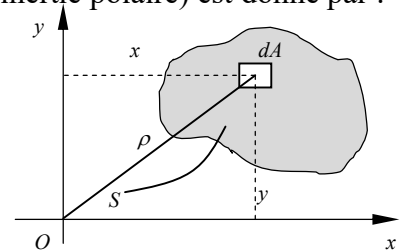
Remarques :

- Le moment d'inertie est une intégrale d'ordre 2, il ne peut pas être négatif ou nul.
- Le produit d'inertie est une intégrale d'ordre 1, il peut être positif, négatif ou nul.
- Le produit d'inertie d'une section par rapport à un axe central (axe passant par le centre de gravité) est toujours nul.

1.3. Moment d'inertie polaire

Le moment d'inertie de la section droite S par rapport au point O (moment d'inertie polaire) est donné par :

$$I_O = \int_A (x^2 + y^2) dA = \int_A \rho^2 dA = I_y + I_x$$



1.4. Théorème des axes parallèles

Soient les deux systèmes de référence (O, x, y) et (O, x_G, y_G) dont la section S est rapportée :

(O, x, y) est parallèle à (O, x_G, y_G)

(O, x_G, y_G) est un système d'axes central.

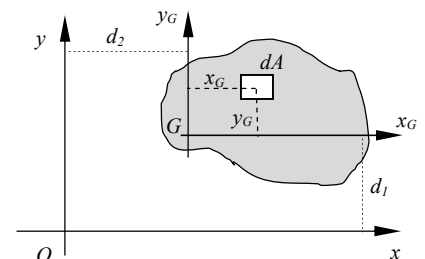
On écrit ;

$$I_x = \int_A (y_G + d_1)^2 dA = \int_A y_G^2 dA + 2d_1 \int_A y_G dA + d_1^2 \int_A dA$$

Moment statique par rapport à x $S_x=0$ (y_G axe central)

$$I_x = I_{x_G} + Ad_1^2$$

$$I_y = I_{y_G} + Ad_2^2$$



$$I_{xy} = \int_A (x_G + d_2)(y_G + d_1) dA$$

Moment statique par rapport à y $S_y=0$ (x_G axe central)

Moment statique par rapport à x $S_x=0$ (y_G axe central)

$$= \int_A x_G y_G dA + d_1 \int_A x_G dA + d_2 \int_A y_G dA + d_1 d_2 \int_A dA$$

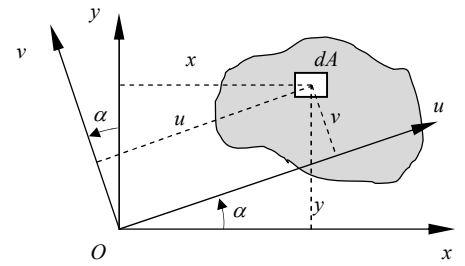
$$I_{xy} = I_{x_G y_G} + Ad_1 d_2$$

1.5. Rotation des axes

Soient les deux systèmes de référence (O, x, y) et (O, u, v) dont la section S est rapportée :

(O, u, v) tourne autour de l'axe z par rapport à (O, x, y)

α est l'angle que fait l'axe x avec l'axe u



On écrit :

$$u = x \cos \alpha + y \sin \alpha \quad v = y \cos \alpha - x \sin \alpha$$

$$\begin{aligned} I_u &= \int_A v^2 dA = \int_A (y \cos \alpha - x \sin \alpha)^2 dA \\ &= \cos^2 \alpha \int_A y^2 dA + \sin^2 \alpha \int_A x^2 dA - 2 \sin \alpha \cos \alpha \int_A xy dA \end{aligned}$$

$$I_u = I_x \cos^2 \alpha + I_y \sin^2 \alpha - 2I_{xy} \sin \alpha \cos \alpha$$

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

$$I_u = \frac{1}{2}(I_x + I_y) + \frac{1}{2}(I_x - I_y) \cos 2\alpha - I_{xy} \sin 2\alpha$$

$$I_v = \frac{1}{2}(I_x + I_y) - \frac{1}{2}(I_x - I_y) \cos 2\alpha + I_{xy} \sin 2\alpha$$

$$I_{uv} = \int_A uv dA = \int_A (x \cos \alpha + y \sin \alpha)(y \cos \alpha - x \sin \alpha) dA = (I_x - I_y) \sin \alpha \cos \alpha + I_{xy} (\cos^2 \alpha - \sin^2 \alpha)$$

$$I_{uv} = \frac{1}{2}(I_x - I_y) \sin 2\alpha + I_{xy} \cos 2\alpha$$

I_u et I_v admettent des valeurs extrêmes (max ou min) si I_{uv} est nul, c.à.d :

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

D'ou

$$I_{\frac{\max}{\min}} = \frac{1}{2}(I_x + I_y) \pm \sqrt{\left(\frac{I_x - I_y}{2}\right)^2 + I_{xy}^2}$$

- Dans ce cas, les moments d'inertie I_u et I_v s'appellent moment principaux d'inertie et les axes u et v s'appellent axes principaux.
- Dans le cas où u et v passent par le centre de gravité de la section, I_u et I_v s'appellent moment principaux centraux d'inertie.