Chapitre 2 - Caractéristation inertielle des solides

Sciences Industrielles de

l'Ingénieur

## **Application**



## Application - Vilebrequin de moteur

C. Gamelon & P. Dubois

## Savoirs et compétences :

- ☐ *Mod2.C13 : centre d'inertie*
- ☐ Mod2.C14 : opérateur d'inertie
- Mod2.C15 : matrice d'inertie

**Question** 1 Déterminer le centre d'inertie de chaque pièce.

Correction On a:

- $\overrightarrow{OG_1} = h\overrightarrow{y} + \frac{l_1}{2}\overrightarrow{z}$ ;
- $\overrightarrow{OG_2} = \frac{b}{2} \overrightarrow{y} \frac{e}{2} \overrightarrow{z}$ ;
- $\overrightarrow{OG_4} = -\left(e + \frac{\overrightarrow{L}}{2}\right)\overrightarrow{z}$ .

Le solide 3 a deux plans de symétrie :  $(\overrightarrow{x}, \overrightarrow{y})$  et  $(\overrightarrow{y}, \overrightarrow{z})$ . On ne cherche donc la composante du centre d'inertie que dans la direction  $\overrightarrow{y}$ .

 $m_3 \overrightarrow{OG_3} \cdot \overrightarrow{y} = \int \overrightarrow{OP} \overrightarrow{y} dm$  avec  $dm = \mu \rho d\rho d\theta e$  ( $\rho$  variant  $de \ 0$  à R et  $\theta$  variant  $de -\pi$  à 0) et

 $\overrightarrow{OP} = \rho \left( \cos \theta \overrightarrow{x} + \sin \theta \overrightarrow{y} \right).$ 

On a donc:

 $\mu \frac{1}{2} \pi R^2 e \overrightarrow{OG_3} \cdot \overrightarrow{y} = \int \rho \left( \cos \theta \overrightarrow{x} + \sin \theta \overrightarrow{y} \right) \overrightarrow{y} \mu e \rho d\rho d\theta$ 

 $\Leftrightarrow \frac{1}{2}\pi R^2 \overrightarrow{OG_3} \cdot \overrightarrow{y} = \int \rho^2 \sin\theta \overrightarrow{y} \rho d\rho d\theta \Leftrightarrow \frac{1}{2}\pi R^2 \overrightarrow{OG_3} \cdot \overrightarrow{y} = -\frac{R^3}{3} [\cos\theta]_{-\pi}^0 \overrightarrow{y}$ 

 $\Leftrightarrow \frac{1}{2}\pi\overrightarrow{OG_3}\cdot\overrightarrow{y} = -2\frac{R}{3} \Leftrightarrow \overrightarrow{OG_3}\cdot\overrightarrow{y} = -4\frac{R}{3\pi}\overrightarrow{y}$ 

Au final:  $\overrightarrow{OG_3} = -\frac{4R}{3\pi} \overrightarrow{y} - \frac{e}{2} \overrightarrow{z}$ 

**Question 2** Déterminer la valeur de R afin que le centre d'inertie du vilebrequin soit sur son axe de rotation. Faire l'application numérique.

Correction On a  $(m_1 + m_2 + m_3 + m_4)\overrightarrow{OG} \cdot \overrightarrow{y} = 0$   $\Leftrightarrow m_1\overrightarrow{OG_1} \cdot \overrightarrow{y} + m_2\overrightarrow{OG_2} \cdot \overrightarrow{y} + m_3\overrightarrow{OG_3} \cdot \overrightarrow{y} + m_4\overrightarrow{OG_4} \cdot \overrightarrow{y} = 0$  $\Leftrightarrow (\mu\pi r_1^2 l_1)h + (\mu a b e)\frac{b}{2} - (\mu\frac{1}{2}\pi R^2 e)\frac{4R}{3\pi} + (\mu\pi r_3^2 L) \cdot 0 = 0$ 

 $\Leftrightarrow \pi r_1^2 l_1 h + a b e \frac{b}{2} - \frac{1}{2} R^2 e \frac{4R}{3} = 0$ 

 $\Leftrightarrow \pi r_1^2 l_1 h_{\frac{3}{2}} + a b^2 e^{\frac{3}{4}} = R^3 e^{\frac{1}{4}} \Rightarrow R^3 = \pi r_1^2 l_1 h_{\frac{3}{2e}} + a b^2 \frac{3}{4}$ 

**Question** 3 Donner les formes des matrices d'inertie de chaque pièce au point où elles s'expriment de manière la plus simple et dans la base  $(\overrightarrow{x}, \overrightarrow{y}, \overrightarrow{z})$ .

Correction

$$I_{G_1}(S_1) = \begin{pmatrix} A_1 & 0 & 0 \\ 0 & A_1 & 0 \\ 0 & 0 & C_1 \end{pmatrix}_R I_{G_2}(S_2) = \begin{pmatrix} A_2 & 0 & 0 \\ 0 & B_2 & 0 \\ 0 & 0 & C_2 \end{pmatrix}_R I_{G_3}(S_3) = \begin{pmatrix} A_3 & 0 & 0 \\ 0 & B_3 & 0 \\ 0 & 0 & C_3 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R I_{G_4}(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0$$

1



**Question** 4 Donner les formes de matrices d'inertie du vilebrequin en O dans la base  $(\overrightarrow{x}, \overrightarrow{y}, \overrightarrow{z})$ .

$$\begin{split} & \text{Correction} \quad \overrightarrow{OG_1} = h \overrightarrow{y} + \frac{l_1}{2} \overrightarrow{z} \\ & I_O(S_1) = \begin{pmatrix} A_1 & 0 & 0 \\ 0 & A_1 & 0 \\ 0 & 0 & C_1 \end{pmatrix}_R + m_1 \begin{pmatrix} h^2 + \frac{l_1^2}{4} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{l_1^2}{4} & -\frac{h l_1}{2} \\ 0 & -\frac{h l_1}{2} & h^2 \end{pmatrix}_R \\ & \overrightarrow{OG_2} = \frac{b}{2} \overrightarrow{y} - \frac{e}{2} \overrightarrow{z} \\ & I_O(S_2) = \begin{pmatrix} A_2 & 0 & 0 \\ 0 & B_2 & 0 \\ 0 & 0 & C_2 \end{pmatrix}_R + m_2 \begin{pmatrix} \frac{b^2}{4} + \frac{e^2}{4} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{e^2}{4} & -\frac{be}{4} \\ 0 & -\frac{be}{4} & \frac{b^2}{4} \end{pmatrix}_R \\ & \overrightarrow{OG_3} = -\frac{4R}{3\pi} \overrightarrow{y} - \frac{e}{2} \overrightarrow{z} \\ & I_O(S_3) = \begin{pmatrix} A_3 & 0 & 0 \\ 0 & B_3 & 0 \\ 0 & 0 & C_3 \end{pmatrix}_R + m_3 \begin{pmatrix} \frac{16R^2}{9\pi^2} + \frac{e^2}{4} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{e^2}{4} & -\frac{4R}{3\pi} \frac{e}{2} \\ 0 & -\frac{4R}{3\pi} \frac{e}{2} & \frac{16R^2}{9\pi^2} \end{pmatrix}_R \\ & \overrightarrow{OG_4} = -\left(e + \frac{L}{2}\right) \overrightarrow{z} \, . \\ & I_O(S_4) = \begin{pmatrix} A_4 & 0 & 0 \\ 0 & A_4 & 0 \\ 0 & 0 & C_4 \end{pmatrix}_R + m_4 \begin{pmatrix} \left(e + \frac{L}{2}\right)^2 & 0 & 0 \\ 0 & \left(e + \frac{L}{2}\right)^2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{pmatrix}_R \\ & On \ a \, : \\ & I_G(S) = \begin{pmatrix} A & 0 & 0 \\ 0 & B & -D \\ 0 & -D & C \end{pmatrix}_R \end{split}$$

Le carter moteur peut être basculé pour l'entretien. Cette opération ne doit normalement pas être effectuée lorsque le moteur fonctionne. Afin de calculer les effets dynamiques engendrés par cette manipulation, il est nécessaire de calculer l'inertie en rotation du vilebrequin par rapport à cet axe de rotation.

**Question** 5 Calculer l'inertie en rotation par rapport à l'axe  $\overrightarrow{OA}$ .

$$\begin{aligned} \text{Correction} \quad \overrightarrow{u} &= \frac{\overrightarrow{OA}}{||\overrightarrow{OA}||} = \frac{L_1 \overrightarrow{z} + h \overrightarrow{y}}{\sqrt{L_1^2 + h^2}} \\ J_{\Delta} &= \begin{pmatrix} 0 & u_y & u_z \end{pmatrix} \begin{pmatrix} A & 0 & 0 \\ 0 & B & -D \\ 0 & -D & C \end{pmatrix}_R \begin{pmatrix} 0 \\ u_y \\ u_z \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0 & u_y & u_z \end{pmatrix} \begin{pmatrix} 0 \\ Bb - Dc \\ -Db + Cc \end{pmatrix} \\ J_{\Delta} &= (Bb - Dc) u_y + (-Db + Cc) u_z \end{aligned}$$