

DS n°6 - Corrigé

Problème 2 : Atterrissage de Philae (e3a)

1. $V_{com} = \frac{m_{com}}{\mu_{com}}$.

On en déduit : $\frac{4}{3}\pi r_{com}^3 = V_{com} = \frac{m_{com}}{\mu_{com}} \Rightarrow r_{com} = \left(\frac{3 m_{com}}{4 \pi \mu_{com}}\right)^{1/3} = 1,8 \text{ km}$.

2. $\left[\frac{G m_{com}}{r^2}\right] = \frac{L^3 \cdot M^{-1} \cdot T^{-2} \cdot M}{L^2} = L \cdot T^{-2}$, ce qui est bien la dimension de l'intensité de la pesanteur (exprimée en $m \cdot s^{-2}$).

3. Lors du largage : $g_{com}(r_{larg}) = G \frac{m_{com}}{r_{larg}^2} = 1,3 \cdot 10^{-6} m \cdot s^{-2}$.

Au moment du contact : $g_{com}(r_{com}) = \frac{G m_{com}}{r_{com}^2} = 2,1 \cdot 10^{-4} m \cdot s^{-2}$.

On obtient un rapport supérieur à 150 entre les deux valeurs, il est impossible de considérer le champ uniforme.

4. D'après le principe fondamental de la dynamique : $m_{ph} \ddot{\vec{e}}_r = m_{ph} \vec{g}_{com}$.

En projection sur \vec{e}_r : $\ddot{r} + \frac{G m_{com}}{r^2} = 0$.

5. Par lecture graphique (courbe a), on trouve $\tau_0 \simeq 144000 \text{ s} \simeq 1 \text{ j } 16 \text{ h}$

6. Graphiquement, une durée de chute $\tau = 7 \text{ h}$ correspond à une vitesse initiale $\dot{r}(0) \simeq -0,75 m \cdot s^{-1}$ (courbe f)

7. Avec la trajectoire de phase correspondant à $\dot{r}(r=r_{larg}) = -0,75 m \cdot s^{-1}$, on lit $\dot{r}(r=r_{com}) = -1,1 m \cdot s^{-1}$.

8. $\vec{F} = -G \frac{m_{com} m}{r^2} \vec{u}_r = -\vec{\text{grad}} E_{p_{com}}$ par définition.

En projection sur \vec{u}_r , on obtient : $-G \frac{m_{com} m}{r^2} = \frac{-d E_{p_{com}}}{d r}$

La primitive donne $E_{p_{com}} = \frac{-G m_{com} m}{r} + cte$ et comme $E_{p_{com}}(r \rightarrow \infty) = 0$, on a finalement

$$E_{p_{com}}(r) = \frac{-G m_{com} m}{r} .$$

9. Philae n'est soumis qu'à des forces conservatives, son énergie mécanique est constante pendant le chute.

10. $E_m(r=r_{larg}) = E_m(r=r_{com}) \Rightarrow \frac{1}{2} m_{ph} v_i^2 - \frac{G m_{com} m_{ph}}{r_{larg}} = \frac{1}{2} m_{ph} v_f^2 - \frac{G m_{com} m_{ph}}{r_{com}}$.

Ainsi, $\frac{1}{2} m_{ph} v_f^2 = \frac{1}{2} m_{ph} v_i^2 + G m_{com} m_{ph} \left(\frac{1}{r_{com}} - \frac{1}{r_{larg}}\right)$

$\Rightarrow v_f = \sqrt{v_i^2 + 2 G m_{com} \left(\frac{1}{r_{com}} - \frac{1}{r_{larg}}\right)}$. Numériquement, $v_f = 1,1 m \cdot s^{-1}$. On retrouve la valeur déterminée par

analyse du portrait de phase.

11. La masse de Philae est identique sur Terre et à la surface de la comète, c'est son poids qui est moins important.

$P = m_{ph} g_{com} = m_{ph} \frac{G m_{com}}{r_{com}^2} = 2,0 \cdot 10^{-2} N$. Un objet à la surface de la Terre dont le poids est identique a une masse $m_{\acute{e}q} = \frac{P}{g_0} = 2,0 g$ ce qui correspond environ à la masse donnée par le journaliste.

12. Le vecteur position en coordonnées polaires est : $\overline{OM} = r \vec{e}_r$.

Pour un mouvement circulaire, r est constant donc $\vec{v} = r \dot{\theta} \vec{e}_\theta$ et $\vec{a} = -r \dot{\theta}^2 \vec{e}_r + r \ddot{\theta} \vec{e}_\theta$.

13. Le système étudié est la sonde Rosetta considérée comme un point matériel. D'après le principe fondamental de la dynamique dans le référentiel cométo-centrique supposé galiléen : $m_{ros} \vec{a} = m_{ros} \vec{g}_{com}$.

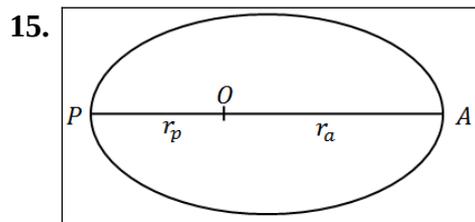
En projection sur \vec{e}_r , $-m_{ros} \frac{v_1^2}{r_1} = -m_{ros} g_{com} \Rightarrow \frac{v_1^2}{r_1} = \frac{G m_{com}}{r_1^2}$.

donc $v_1 = \sqrt{\frac{G m_{com}}{r_1}}$.

Numériquement, $v_1 = 15 cm \cdot s^{-1}$.

14. $T_1 = \frac{2 \pi r_1}{v_1} \Rightarrow T_1 = 2 \pi \sqrt{\frac{r_1^3}{G m_{com}}}$.

Numériquement, $T_1 = 1,26 \cdot 10^6 s \approx 14,6 j$.



16. Sur une orbite circulaire de rayon R :

$$E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2} m_{ros} v^2 - G \frac{m_{com} m_{ros}}{R} = \frac{1}{2} m_{ros} \frac{G m_{com}}{R} - G \frac{m_{com} m_{ros}}{R} = -\frac{G m_{com} m_{ros}}{2 R}$$

Sur l'orbite elliptique on remplace R par le demi grand-axe a. L'énergie mécanique de la sonde est alors

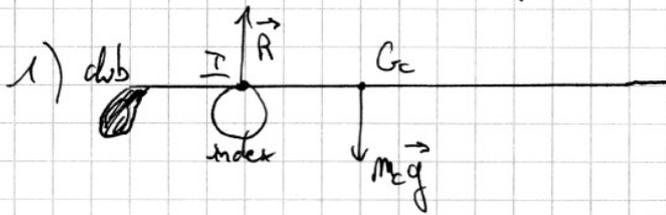
$$E_m = \frac{-G m_{com} m_{ros}}{2 a} \Rightarrow E_m = \frac{-G m_{com} m_{ros}}{r_a + r_p}$$
 .

17. Au péricentre, $E_m = E_c + E_p \Rightarrow -\frac{G m_{com} m_{ros}}{r_a + r_p} = \frac{1}{2} m_{ros} v_p^2 - \frac{G m_{com} m_{ros}}{r_p} \Rightarrow v_p = \sqrt{2 G m_{com} \left(\frac{1}{r_p} - \frac{1}{r_a + r_p} \right)}$.

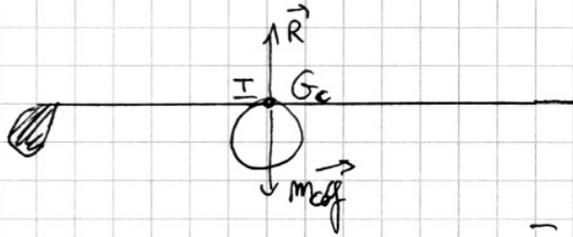
18. Sur l'orbite circulaire de rayon r_p , la vitesse de la sonde est $v'_p = \sqrt{\frac{G m_{com}}{r_p}} = 26 cm \cdot s^{-1}$.

Les propulseurs doivent donc ralentir la sonde de $\Delta v = -4,0 cm \cdot s^{-1}$ lorsque celle-ci est au péricentre de l'orbite elliptique

Problème 1 : Club de golf (Centrale)

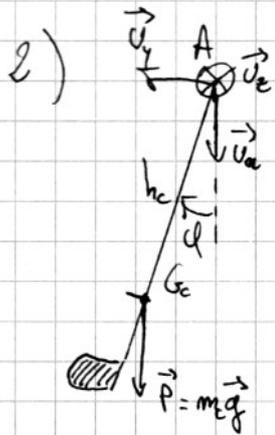


Le moment résultant en I des forces subies par le club n'est pas nul : il n'y a pas d'équilibre, le club tourne.



Si l'index se situe à l'endroit de G_c , le moment résultant en $I = G_c$ est nul : il y a équilibre.

On peut ainsi chercher G_c à l'aide d'un tâtonnement.



Théorème scalaire du moment cinétique par rapport à (Az) :

$$J_c \ddot{\varphi} = \mathcal{M}_{\text{pooids}} + \mathcal{M}_{\text{pivot}}$$

avec $\mathcal{M}_{\text{pooids}} = - m_c g h_c \sin \varphi$

\uparrow rotation selon $-\vec{u}_z$ bras de levier

et $\mathcal{M}_{\text{pivot}} = 0$ (pas de frottement)

donc $J_c \ddot{\varphi} + m_c g h_c \sin \varphi = 0$

3) Pour les petites oscillations : $\ddot{\varphi} + \omega_0^2 \varphi = 0$

avec $\omega_0^2 = \frac{m_c g h_c}{J_c} = \frac{4 \pi^2}{T^2}$

donc $J_c = \frac{I_0^2}{4 \pi^2} \cdot m_c g h_c$

AN : $J_c = 0,73 \text{ kg} \cdot \text{m}^2$