

**Corrigé du DM n°3**

# 1 Étude d'un satellite

## I. Lancement d'un satellite

- En l'absence de forces non conservatives l'énergie mécanique  $E_m$  sera conservée au cours du mouvement, donc oui le mouvement sera conservatif. On aura :

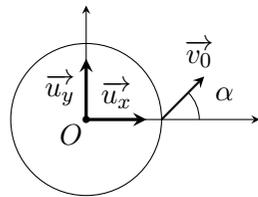
$$E_m = E_m(t = 0) = \frac{1}{2} m v_0^2 - G \frac{m M_T}{R_T} = \frac{1}{2} m v_0^2 - m g R_T$$

où :

$$g = G \frac{M_T}{R_T^2}$$

désigne le champ de gravitation à la surface de la Terre.

- Introduisons un repère d'espace  $(O; \vec{u}_x, \vec{u}_y)$  lié au référentiel terrestre  $(R_T)$ .



À l'instant initial :  $\vec{L}_O = \vec{OM}_0 \wedge m \vec{v}_0$ , d'où :

$$\vec{L}_O = R_T \vec{u}_x \wedge m v_0 \{ \cos \alpha \vec{u}_x + \sin \alpha \vec{u}_y \} = m v_0 R_T \sin \alpha \vec{u}_z$$

et donc

$$\|\vec{L}_O\| = m v_0 R_T \sin \alpha$$

Ce moment cinétique est conservé au cours du mouvement puisque :

$$\left( \frac{d\vec{L}_O}{dt} \right) = \vec{OM} \wedge \vec{F}_g = \vec{0}$$

- On a donc :

$$\forall t, \vec{OM} \perp \vec{L}_O \quad \text{et} \quad \vec{v} \perp \vec{L}_O$$

Ainsi les vecteurs position et vitesse restent à tout instant perpendiculaires à un vecteur constant : le mouvement est donc plan, dans le plan orthogonal à  $\vec{L}_O$  et qui contient le point  $O$ .

Il s'agit aussi du plan défini par les deux vecteurs  $\vec{OM}_0$  et  $\vec{v}_0$ .

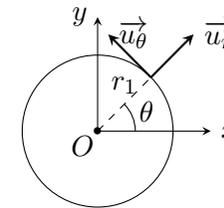
- Si  $v_0 < \sqrt{2gR_T}$ , alors :

$$E_m < 0$$

et la trajectoire est forcément une ellipse (ou bien à la limite un cercle).

## II. Satellite en orbite circulaire

- a) La trajectoire circulaire est représentée ci-dessous, ce qui permet d'introduire quelques notations :



La vitesse et l'accélération pour un mouvement circulaire s'écrivent dans la base polaire :

$$\vec{v} = r_1 \dot{\theta} \vec{u}_\theta \quad \text{et} \quad \vec{a} = -r_1 \dot{\theta}^2 \vec{u}_r + r_1 \ddot{\theta} \vec{u}_\theta$$

La seule force agissante étant celle de gravitation, nous obtenons en projetant sur la base polaire :

$$\begin{cases} -m r_1 \dot{\theta}^2 &= -G \frac{m M_T}{r_1^2} \\ m r_1 \ddot{\theta} &= 0 \end{cases}$$

d'où on déduit :

$$\omega = \dot{\theta} = \sqrt{\frac{GM_T}{r_1^3}}$$

et donc :

$$v_1 = r_1 \dot{\theta} = \sqrt{\frac{GM_T}{r_1}}$$

- b) La vitesse angulaire  $\dot{\theta}$  du mouvement circulaire étant une constante, elle ne peut être égale qu'à  $2\pi/T$  et donc :

$$\frac{2\pi}{T} = \sqrt{\frac{GM_T}{r_1^3}} \iff T = 2\pi \sqrt{\frac{r_1^3}{GM_T}}$$

A.N.  $r_1 = 6800 \text{ km}$ ;  $T = 5,6 \cdot 10^3 \text{ s} = 1 \text{ h } 33 \text{ min}$

2. a) Non car il n'est pas en translation rectiligne uniforme par rapport au référentiel géocentrique supposé galiléen.

b) Il est soumis à :

- La force gravitationnelle :

$$\vec{F}_g = -G m_0 M_T \frac{\vec{OM}}{OM^3} = -G m_0 M_T \frac{(r_1 + x) \vec{e}_x + y \vec{e}_y}{[(r_1 + x)^2 + y^2]^{3/2}}$$

- La force d'inertie d'entraînement (cas d'une rotation uniforme) :

$$\vec{F}_{ie} = m_0 \omega^2 \vec{OM} = m_0 \omega^2 (r_1 + x) \vec{e}_x + m_0 \omega^2 y \vec{e}_y$$

avec  $\omega^2 = \frac{GM_T}{r_1^3}$ .

- La force d'inertie complémentaire :

$$\vec{F}_{ic} = -2m_0 \vec{\omega} \wedge \vec{v}_{M/R_S} = -2m_0 \omega (x \vec{e}_y - y \vec{e}_x)$$

3. a) On développe le dénominateur de  $\vec{F}_g$ ; il se met sous la forme :

$$\begin{aligned} [r_1^2 + 2r_1x + x^2 + y^2]^{-3/2} &= \frac{1}{r_1^3} \left[ 1 + 2 \frac{x}{r_1} + \frac{x^2 + y^2}{r_1^2} \right]^{-3/2} \\ &= \frac{1}{r_1^3} \left( 1 - 3 \frac{x}{r_1} - \frac{3(x^2 + y^2)}{2r_1^2} + \dots \right) \\ &\approx \frac{1}{r_1^3} \left( 1 - 3 \frac{x}{r_1} \right) \end{aligned}$$

en ne gardant que le terme d'ordre le plus bas non nul en  $x/r_1$ . On a donc (toujours à l'ordre le plus bas non nul en  $x/r_1$  et en  $y/r_1$ ) :

$$\begin{aligned} \vec{F}_g &= -m_0 \frac{GM_T}{r_1^2} \left( 1 - 3 \frac{x}{r_1} \right) \left[ \left( 1 + \frac{x}{r_1} \right) \vec{e}_x + \frac{y}{r_1} \vec{e}_y \right] \\ &= -m_0 \frac{GM_T}{r_1^2} \left[ \vec{e}_x - 2 \frac{x}{r_1} \vec{e}_x + \frac{y}{r_1} \vec{e}_y \right] \\ &= -m_0 \omega^2 [r_1 \vec{e}_x - 2x \vec{e}_x + y \vec{e}_y] \end{aligned}$$

On en déduit que :

$$\vec{F}_g + \vec{F}_{ie} = 3m_0 \omega^2 x \vec{e}_x$$

b) On applique alors le principe fondamental de la dynamique (PFD) au spationaute dans  $R_S$ . L'accélération étant  $\vec{a}_{M/R_S} = \ddot{x} \vec{e}_x + \ddot{y} \vec{e}_y$  on obtient :

$$\begin{cases} \ddot{x} = 3\omega^2 x + 2\omega \dot{y} \\ \ddot{y} = -2\omega \dot{x} \end{cases}$$

d'où  $\Omega^2 = 3\omega^2$ .

4. a) On intègre la seconde équation pour trouver  $\dot{y} = -2\omega x + C$  où  $C$  est une constante d'intégration. À  $t = 0$ ,  $\dot{y}(0) = 0$  et  $x(0) = 0$  et donc  $C = 0$ . On substitue ensuite  $\dot{y}$  dans la première équation :

$$\ddot{x} = 3\omega^2 x - 4\omega^2 x = -\omega^2 x \quad \text{d'où} \quad \ddot{x} + \omega^2 x = 0$$

b) On en déduit :  $x(t) = A \cos(\omega t) + B \sin(\omega t)$ . Les conditions initiales donnent  $A = 0$  et  $\omega B = -v_0$ . On a donc :

$$x(t) = -\frac{v_0}{\omega} \sin(\omega t) \quad \text{et} \quad \dot{y} = -2\omega x = 2v_0 \sin(\omega t)$$

d'où :

$$y(t) = \frac{2v_0}{\omega} [1 - \cos(\omega t)]$$

On remarque alors que :

$$\frac{x^2}{\omega^2/v_0^2} + \frac{(y - 2v_0/\omega)^2}{2\omega^2/v_0^2} = 1$$

ce qui est l'équation d'une ellipse dont le centre de symétrie est le point  $S(0, 2v_0/\omega)$ .

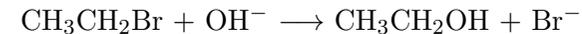
c) Le spationaute revient à sa position initiale à l'instant  $t_1$  tel que  $x(t_1) = 0$  et  $y(t_1) = 0$ . On remarque que  $\omega t_1 = 2\pi$ , d'où :

$$t_1 = \frac{2\pi}{\omega} = 2\pi \sqrt{\frac{r_1^3}{GM_T}} = T$$

où  $T$  est la période de révolution complète du satellite autour de la Terre, calculée à la question 1.b)

## 2 Substitution sur le bromoéthane

On étudie, à 25°C, l'action d'une solution de soude diluée sur le bromoéthane; la réaction totale a pour équation :



1. (a) Pour une réaction d'ordre 1 par rapport à chacun des réactifs, on peut écrire :

$$v = k [\text{CH}_3\text{CH}_2\text{Br}] [\text{OH}^-]$$

où  $k$  est la constante de vitesse.

Comme les coefficients stœchiométriques des deux réactifs sont égaux et que leurs concentrations initiales sont égales, nous avons à tout instant  $t > 0$  :

$$[\text{CH}_3\text{CH}_2\text{Br}] = [\text{OH}^-]$$

et donc :

$$v = -\frac{d[\text{OH}^-]}{dt} = k [\text{OH}^-]^2$$

ce qui est une équation différentielle à variables séparables. Le temps de demi-réaction est celui pour lequel  $[\text{OH}^-](\tau_{1/2}) = C_0/2$ , ce qui conduit à :

$$\int_{C_0}^{C_0/2} \frac{d[\text{OH}^-]}{[\text{OH}^-]^2} = -k \int_0^{\tau_{1/2}} dt = -k\tau_{1/2}$$

et donc :

$$\boxed{k\tau_{1/2} = \frac{1}{C_0}}$$

Pour montrer que cette loi est vérifiée, il faut montrer que  $1/C_0$  est une fonction linéaire de  $\tau_{1/2}$ . Une régression linéaire sur les couples  $(\tau_{1/2}, 1/C_0)$  donne un coefficient de corrélation  $r = 0,999984 > 0,99$ , ce qui confirme la loi.

- (b)  $k$  est la pente de la droite obtenue par la régression linéaire précédente. On trouve alors :

$$\boxed{k = 9,1 \cdot 10^{-2} \text{ L} \cdot \text{mol}^{-1} \cdot \text{min}^{-1} = 1,5 \cdot 10^{-3} \text{ L} \cdot \text{mol}^{-1} \cdot \text{s}^{-1}}$$

2. D'après la loi d'Arrhénius :

$$k(T) = A \exp\left(-\frac{E_a}{RT}\right)$$

En posant  $T_1 = 298 \text{ K}$  et  $T_2 = 313 \text{ K}$  (températures en K), nous obtenons :

$$\frac{k(T_2)}{k(T_1)} = \frac{\exp(-E_a/RT_2)}{\exp(-E_a/RT_1)} = \exp\left(\frac{E_a}{R} \left(\frac{1}{T_1} - \frac{1}{T_2}\right)\right)$$

et donc :

$$k(T_2) = k(T_1) \exp\left(\frac{E_a}{R} \frac{T_2 - T_1}{T_1 T_2}\right) \stackrel{\text{AN}}{=} 5,1 \cdot 10^{-1} \text{ L} \cdot \text{mol}^{-1} \cdot \text{min}^{-1}$$

d'où on tire que :

$$\tau_{1/2} = \frac{1}{k(T_2)C_0} \stackrel{\text{AN}}{=} 39 \text{ min}$$

L'élévation de température a donc fortement augmenté la vitesse de réaction.

3. On a maintenant :

$$[\text{EtBr}] = a; [\text{OH}^-] = b$$

- (a) À l'instant  $t > 0$  les concentrations des deux réactifs deviennent :

$$[\text{EtBr}] = a - x \quad \text{et} \quad [\text{OH}^-] = b - x$$

et

$$v = -\frac{d[\text{OH}^-]}{dt} = k [\text{EtBr}] [\text{OH}^-] \iff \frac{dx}{dt} = k(a-x)(b-x)$$

ce qui est encore une équation différentielle à variables séparables.

- (b) On obtient donc :

$$\int_0^x \frac{dx'}{(a-x')(b-x')} = k \int_0^t dt' = kt$$

d'où :

$$\frac{1}{b-a} \left[ \int_0^x \frac{dx'}{a-x'} - \int_0^x \frac{dx'}{b-x'} \right] = kt$$

et donc :

$$\frac{1}{b-a} [-\ln(a-x) + \ln(a) + \ln(b-x) - \ln(b)] = kt$$

soit finalement :

$$\boxed{\frac{1}{b-a} \ln\left(\frac{(b-x)a}{(a-x)b}\right) = kt}$$

- (c) Le temps de demi-réaction correspond à la disparition du réactif le moins concentré, c'est à dire EtBr puisque  $a < b$  :

$$[\text{EtBr}]_{(\tau_{1/2})} = a/2 \iff x_{(\tau_{1/2})} = a/2$$

ce qui entraîne :

$$\boxed{k\tau_{1/2} = \frac{1}{b-a} \ln \left( \frac{2b-a}{b} \right)}$$

A.N. à 25°C :  $\tau_{1/2} = 82 \text{ min}$