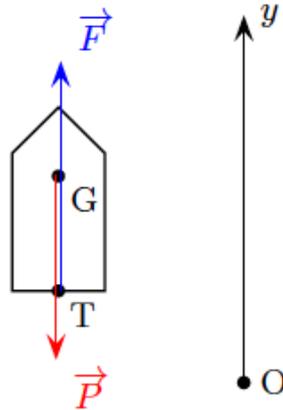


Correction du DST

Exercice 1 Lancement d'un satellite météorologique (15 points)

1/

1.1/ Les deux forces, le poids \vec{P} et la force de poussée \vec{F} , sont colinéaires et de sens opposés ; on note T le centre des tuyères des réacteurs, point d'application de la poussée F . Artificiellement, on décale très légèrement l'un des deux vecteurs pour mieux voir l'autre :



1.2/ Deuxième loi de Newton :

$$\sum \vec{F}_{\text{ext}} = m \vec{a}_G \Rightarrow \vec{P} + \vec{F} = m \vec{a}_G$$

Projection sur l'axe (Oy) dirigé vers le haut :

$$-mg + F = ma_y \iff a_y = \frac{F}{m} - g$$

La fusée n'a pas d'accélération selon les deux autres axes (Ox) et (Oz).

$$a = \sqrt{a_x^2 + a_y^2 + a_z^2} = |a_y| = \left| \frac{F}{m} - g \right|$$

De plus, afin d'assurer une accélération de la fusée vers le haut, $F > mg$ et donc $a_y > 0$:

$$a = \frac{F}{m} - g$$

Application numérique :

$$a = \frac{1,16 \cdot 10^7}{7,3 \cdot 10^5} - 10 = 5,9 \text{ m.s}^{-2}$$

1.3/ On intègre l'équation différentielle précédente :

$$v(t) = \left(\frac{F}{m} - g \right) t + v_0 = at + v_0$$

La condition initiale $v(t=0) = 0$ (Ariane 5 immobile) permet de déterminer la valeur de la constante d'intégration $v_0 = 0$:

$$v(t) = at$$

1.4/ On intègre une deuxième fois :

$$y(t) = \frac{1}{2} at^2 + y_0$$

La condition initiale $y(t=0) = 0$ (G confondu avec l'origine O) permet de déterminer la valeur de la constante d'intégration $y_0 = 0$:

$$y(t) = \frac{1}{2}at^2$$

1.5/ Distance parcourue au temps $t_1 = 6,0$ s :

$$y(t_1) = \frac{1}{2} \times 5,9 \times (6,0)^2 = 1,1 \cdot 10^2 \text{ m}$$

2/ Il y a des frottements visqueux dus à l'atmosphère.

3/ Force d'interaction gravitationnelle exercée par la Terre sur le satellite, appliquée au centre S du satellite, dirigée de S vers T :

$$\vec{F}_{TS} = G \frac{M_T m}{(R_T + h)^2} \vec{n}$$

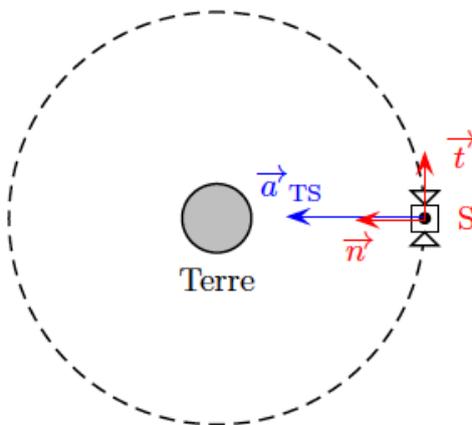
4/ Le satellite n'est soumis qu'à la force d'interaction gravitationnelle due à la Terre. La deuxième loi de Newton s'écrit :

$$\sum F_{\text{ext}} = m \vec{a}_S \Rightarrow \vec{F}_{TS} = m \vec{a}_S$$

$$m \vec{a}_S = G \frac{M_T m}{(R_T + h)^2} \vec{n}$$

$$\vec{a}_S = G \frac{M_T}{(R_T + h)^2} \vec{n}$$

5/



6/ Le satellite est en mouvement circulaire uniforme. La valeur de l'accélération centripète a_S du satellite est liée à la valeur de sa vitesse v_S par la relation :

$$a_S = \frac{v_S^2}{R_T + h} \iff v_S = \sqrt{a_S (R_T + h)}$$

On remplace par l'expression précédente de l'accélération :

$$a_S = G \frac{M_T}{(R_T + h)^2} \Rightarrow v_S = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}$$

Application numérique :

$$v_S = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \times 6,0 \cdot 10^{24}}{(6,4 \cdot 10^3 + 6,0 \cdot 10^2) \cdot 10^3}}$$

$$v_S = 7,6 \cdot 10^3 \text{ m.s}^{-1}$$

7/ T est la période du satellite, ou durée d'une révolution. Une révolution, de longueur $2\pi(R_T + h)$, est parcourue dans le temps T à la vitesse v_S constante, donc :

$$v_S = \frac{2\pi(R_T + h)}{T} \iff T = \frac{2\pi(R_T + h)}{v_S}$$

On remplace v_S par son expression :

$$T = 2\pi(R_T + h) \sqrt{\frac{R_T + h}{GM_T}} \iff T = 2\pi \sqrt{\frac{(R_T + h)^3}{GM_T}}$$

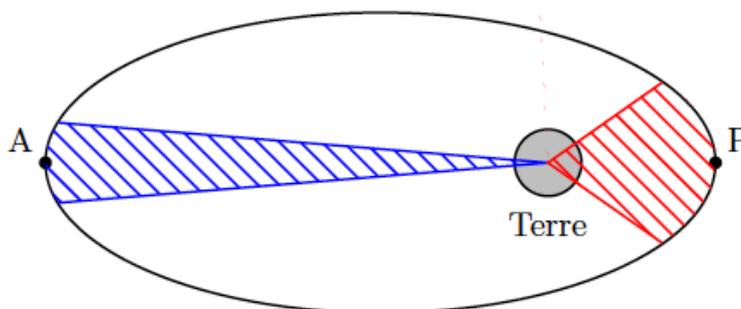
On élève les deux membres au carré :

$$\Rightarrow \frac{T^2}{(R_T + h)^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T}$$

C'est la troisième loi de Képler : le carré de la période divisé par le cube du rayon de l'orbite est égal à une constante.

8/ Deuxième loi de Képler : le rayon vecteur \vec{TS} reliant le centre de l'astre attracteur (ici, la Terre) au centre du satellite balaye des aires égales pendant des durées égales.

9/ L'orbite de transfert est elliptique ; le point A est l'aphélie, point le plus éloigné du centre attracteur, le point P est le périhélie, point le plus proche du centre attracteur. Si on veut que le rayon vecteur \vec{TS} balaye des aires égales pendant des durées égales, il faut que le déplacement soit plus rapide en P qu'en A :



Ainsi, la vitesse est maximale au point P, et minimale au point A.

10/

Un satellite géostationnaire doit :

- avoir la même période de révolution que la Terre, soit un jour sidéral, $T = 86\,164 \text{ s} \approx 24 \text{ h}$;
- tourner d'Est en Ouest ;
- se trouver dans le plan de l'équateur.

Si ces conditions sont réunies, le satellite apparaîtra immobile par rapport au sol.

