

**Correction partielle de l'exercice**  
**"De Hubble à James Webb"**  
**(Bac S – Antilles-Guyane - septembre 2013)**

Corrigé réalisé par B. Louchart, professeur de Physique-Chimie  
© <http://b.louchart.free.fr>

**1. Première partie : étude de l'orbite du télescope spatial Hubble**

- 1.1. D'après la 1<sup>ère</sup> loi de Kepler, la trajectoire du télescope Hubble est une ellipse dont le centre de la Terre est l'un des foyers.  
De plus, d'après le texte du 1<sup>er</sup> encadré, "le télescope Hubble [...] est positionné [...] à une altitude quasi constante  $h = 600$  km de la surface de la Terre".  
On peut donc en déduire qu'il a une trajectoire quasi circulaire (de centre O, le centre de la Terre) dans le référentiel géocentrique.

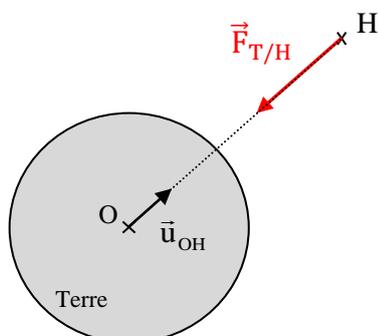
1.2.

- système : {télescope Hubble}  
référentiel : géocentrique, considéré galiléen
  
- bilan des forces extérieures appliquées au système :

$\vec{F}_{T/H}$  force gravitationnelle exercée par la Terre sur le satellite Hubble : 
$$\vec{F}_{T/H} = - \frac{GM_T m}{(R_T + h)^2} \vec{u}_{OH}$$

(où  $m$  est la masse du télescope Hubble)

On néglige les forces gravitationnelles dues aux autres astres.



- D'après la 2<sup>ème</sup> loi de Newton, dans un référentiel galiléen,  $\Sigma \vec{F}_{\text{ext}} = \frac{d\vec{p}}{dt}$

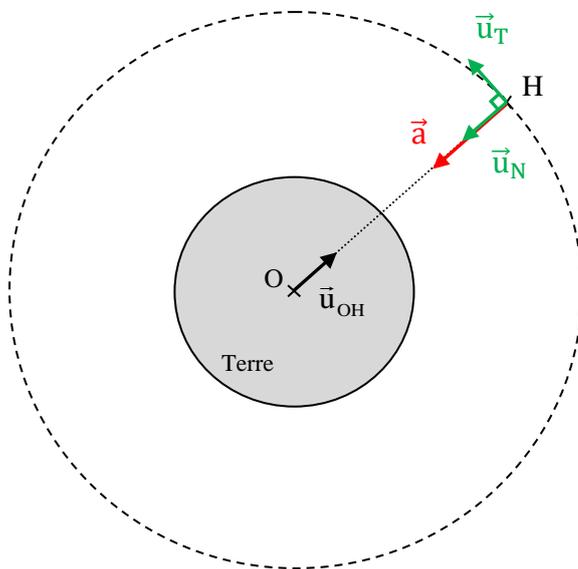
$$\text{Or } \frac{d\vec{p}}{dt} = \frac{d(m\vec{v})}{dt} = m \frac{d\vec{v}}{dt} = m\vec{a}$$

car  $m$  ne dépend pas de  $t$

$$\Rightarrow \vec{F}_{T/H} = m\vec{a} \Rightarrow m\vec{a} = -\frac{GM_T m}{(R_T + h)^2} \vec{u}_{OH}$$

$$\Rightarrow \vec{a} = -\frac{GM_T}{(R_T + h)^2} \vec{u}_{OH}$$

- Introduisons le repère de Frénet ( $H, \vec{u}_T, \vec{u}_N$ ) :



$$\vec{u}_N = -\vec{u}_{OH}$$

$$\vec{u}_N = -\vec{u}_{OH} \Rightarrow \vec{a} = \frac{GM_T}{(R_T + h)^2} \vec{u}_N$$

Or dans le cas d'un mouvement circulaire de rayon  $(R_T + h)$ ,  $\vec{a} = \frac{dv}{dt} \vec{u}_T + \frac{v^2}{R_T + h} \vec{u}_N$

$$\Rightarrow \begin{cases} \frac{dv}{dt} = 0 & (1) \\ \frac{v^2}{R_T + h} = \frac{GM_T}{(R_T + h)^2} & (2) \end{cases}$$

D'après l'équation (1),  $\frac{dv}{dt} = 0$ , donc  $v = \text{cte}$  : le mouvement est uniforme

1.3. D'après l'équation (2),  $\frac{v^2}{R_T + h} = \frac{GM_T}{(R_T + h)^2} \Rightarrow v^2 = \frac{GM_T}{R_T + h} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}$

1.4. Le télescope parcourt, à vitesse constante, la distance  $\ell = 2\pi (R_T + h)$  pendant une durée  $\Delta t = T$

$$\Rightarrow v = \frac{\ell}{T} = \frac{2\pi (R_T + h)}{T}$$

$$\Rightarrow T = \frac{2\pi (R_T + h)}{v}$$

1.5.

- D'après la 3ème loi de Kepler, pour toutes les planètes du système solaire, le quotient du carré de la période de révolution  $T$  de la planète autour du Soleil par le cube du demi-grand axe  $a$  de son orbite elliptique est le même :

$$\frac{T^2}{a^3} \text{ a la même valeur pour toutes les planètes du système solaire}$$

En l'adaptant aux satellites de la Terre, on obtiendrait :

Pour tous les satellites de la Terre, le quotient du carré de la période de révolution  $T$  du satellite autour de la Terre par le cube du demi-grand axe  $a$  de son orbite elliptique est le même :

$$\frac{T^2}{a^3} \text{ a la même valeur pour tous les satellites de la Terre}$$

- On a trouvé à la question 1.4. que  $T = \frac{2\pi (R_T + h)}{v}$

$$\text{Or } v = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}$$

$$\text{On obtient : } T = \frac{2\pi (R_T + h)}{\sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}} = \frac{2\pi r}{\sqrt{\frac{GM_T}{r}}} = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{GM_T}}$$

$$\text{On en déduit que : } T^2 = \frac{4\pi^2 r^3}{GM_T}$$

$$\text{et finalement : } \frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T}$$

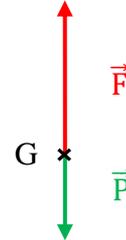
1.6.  $T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{GM_T}} = 2\pi \sqrt{\frac{(R_T + h)^3}{GM_T}} = 2\pi \sqrt{\frac{(6370 \times 10^3 + 600 \times 10^3)^3}{6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}} = 5,97 \times 10^3 \text{ s} = 97 \text{ min}$

## 2. Deuxième partie : étude de la mise en orbite du télescope spatial James Webb

2.1.1.  $P = Mg = 780 \times 10^3 \times 9,8 = 7,6 \times 10^6 \text{ N}$

### 2.1.2.

- système : {fusée Ariane 5}  
référentiel : terrestre, considéré galiléen
- bilan des forces extérieures appliquées au système :  
 $\vec{P}$  son poids  
 $\vec{F}$  la force de poussée générée par les propulseurs  
On néglige l'action de l'air.



- D'après la 2<sup>ème</sup> loi de Newton, dans un référentiel galiléen,  $\Sigma \vec{F}_{\text{ext}} = \frac{d\vec{p}}{dt}$

Or  $\frac{d\vec{p}}{dt} = \frac{d(M\vec{v})}{dt} = M \frac{d\vec{v}}{dt} = M\vec{a}$

car M ne dépend pas de t

Ainsi,  $\vec{P} + \vec{F} = M\vec{a}$

En projetant cette relation sur l'axe vertical (Oz) dirigé vers le haut, on obtient :

$$P_z + F_z = Ma_z$$

$$\Rightarrow -P + F = Ma_z$$

$$\Rightarrow Ma_z = F - Mg$$

$$\Rightarrow a_z = \frac{F}{M} - g$$

2.1.3.  $z(t = 10 \text{ s}) = \frac{1}{2} \times \left( \frac{F}{M} - g \right) \times t^2 = \frac{1}{2} \times \left( \frac{14,0 \times 10^6}{780 \times 10^3} - 9,8 \right) \times 10^2 = 4,1 \times 10^2 \text{ m}$

- 2.1.4. L'altitude est plus faible en réalité car il aurait fallu tenir compte des frottements de l'air. L'énergie mécanique n'est pas constante : elle diminue. La variation d'énergie mécanique est égale au travail des forces de frottement.