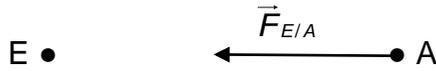


**EXERCICE A – UN TRACTEUR GRAVITATIONNEL POUR DÉVIER UN ASTÉROÏDE (5 points)**

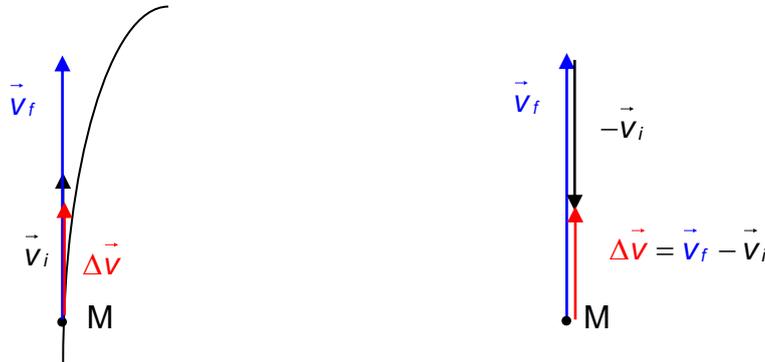
Mots-clés : Deuxième loi de Newton, Champ de gravitation, Loi de Kepler

Étude générale de la déviation d'un astéroïde.

1.



2.



3. D'après la 2<sup>e</sup> loi de Newton,  $\Sigma \vec{F} = m \cdot \vec{a} \approx m \cdot \frac{\Delta \vec{v}}{\Delta t}$ .

Si le vecteur vitesse de l'astéroïde varie, c'est à cause de la force d'attraction gravitationnelle exercée par l'engin spatial.

$$\vec{F}_{E/A} = m \cdot \frac{\Delta \vec{v}}{\Delta t}$$

La force  $\vec{F}_{E/A}$  a la même direction que le vecteur variation de vitesse  $\Delta \vec{v}$ .

On choisit la proposition « Dans la direction de  $\Delta \vec{v}$  ».

Application à la déviation d'Apophis.

4.  $F_{E/A} = G \cdot \frac{M \cdot m}{d^2}$

$$F_{E/A} = 6,67408 \times 10^{-11} \times \frac{4 \times 10^{10} \times 5 \times 10^3}{240^2} = 0,2 \text{ N}$$

$$6.67408E-11 * \frac{4E10 * 5E3}{240^2}$$

$$2.317388889E-1$$

5.  $\vec{F}_{E/A} = M \cdot \frac{\Delta \vec{v}}{\Delta t}$ , comme  $\vec{F}_{E/A}$  et  $\Delta \vec{v}$  ont la même direction, on a  $F_{E/A} = M \cdot \frac{\Delta v}{\Delta t}$

$$G \cdot \frac{M \cdot m}{d^2} = M \cdot \frac{\Delta v}{\Delta t}$$

$$G \cdot \frac{m}{d^2} = \frac{\Delta v}{\Delta t}$$

$$\Delta t = \frac{\Delta v}{G \cdot \frac{m}{d^2}} = \frac{\Delta v \cdot d^2}{G \cdot m}$$

6.  $\Delta t = \frac{\Delta v \cdot d^2}{G \cdot m}$

$$\Delta t = \frac{2 \times 10^{-6} \times 240^2}{6,67408 \times 10^{-11} \times 5 \times 10^3} = 3 \times 10^5 \text{ s} = 96 \text{ h} = 4 \text{ jours}$$

	2E-6*240 <sup>2</sup>
	6.67408E-11*5E3
	3.452161197E5
Rep/3600	9.589336658E1
Rep/24	3.995556941E0

7. Système : Astéroïde Apophis

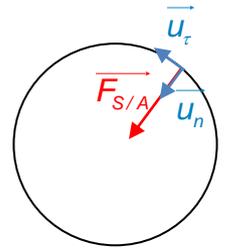
Référentiel : héliocentrique

L'astéroïde n'est soumis qu'à  $\vec{F}_{S/A}$  l'attraction gravitationnelle du Soleil, on néglige tous les autres astres attracteurs.

Dans le repère de Frenet,  $\vec{F}_{S/A} = G \frac{M_S \cdot M}{R^2} \cdot \vec{u}_n$ .

On applique la 2<sup>e</sup> loi de Newton,  $\vec{F}_{S/A} = M \cdot \vec{a}$ , alors  $\vec{a} = \frac{\vec{F}_{S/A}}{M} = G \frac{M_S}{R^2} \cdot \vec{u}_n$

Et dans le repère de Frenet, pour un mouvement circulaire et uniforme  $\vec{a} = \frac{v^2}{R} \cdot \vec{u}_n$ .



$$\text{Alors } G \frac{M_S}{R^2} \cdot \vec{u}_n = \frac{v^2}{R} \cdot \vec{u}_n$$

$$G \frac{M_S}{R^2} = \frac{v^2}{R}$$

$$v^2 = G \frac{M_S \cdot R}{R^2}$$

L'astéroïde parcourt son orbite circulaire de périmètre  $2\pi \cdot R$  pendant une durée égale à sa période  $T$ .

$$v = \frac{2\pi \cdot R}{T}$$

$$v^2 = \frac{(2\pi)^2 \cdot R^2}{T^2}$$

En égalisant les deux expressions de  $v^2$  :  $\frac{(2\pi)^2 \cdot R^2}{T^2} = G \frac{M_S \cdot R}{R^2}$

$$\frac{(2\pi)^2 \cdot R^2}{T^2} = G \frac{M_S}{R}$$

$$(2\pi)^2 \cdot R^3 = G \cdot M_S \cdot T^2$$

$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_S} \quad \text{3<sup>e</sup> loi de Kepler}$$

8.  $T' = T + 15$  min

D'après l'énoncé,  $T = 323,442$  jours =  $4,65756 \times 10^5$  min

$T' = 4,65756 \times 10^5 + 15 = 4,65771 \times 10^5$  min

323.442*24*60	4.6575648E5
Rep+15	4.6577148E5

9. D'après la 3<sup>e</sup> loi de Kepler,  $\frac{T'^2}{R'^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_S} = \frac{T^2}{R^3}$

$$\frac{T'^2}{R'^3} = \frac{T^2}{R^3} \Leftrightarrow T'^2 \cdot R^3 = T^2 \cdot R'^3$$

$$R^3 = \frac{T'^2 \cdot R'^3}{T^2}$$

$$R^3 = \frac{(4,6577148 \times 10^5 \text{ min})^2 \times (1,37961 \times 10^{11})^3}{(4,6575648 \times 10^5 \text{ min})^2}$$

$$R' = 1,37964 \times 10^{11} \text{ m}$$

$$\Delta R = R' - R$$

$$\Delta R = 137\,964 \times 10^6 - 137\,961 \times 10^6$$

$$\Delta R = 3 \times 10^6 \text{ m}$$

$(4.6577148E5)^2 * 1.37961E11^3$	
$(4.6575648E5)^2$	
.....	2.626013619E33
Rep (1/3)	
.....	1.379639621E11
Rep-137961E6	
.....	2.96206846E6

Si vous avez remarqué une erreur, merci de nous la signaler par email : [labolycee@labolycee.org](mailto:labolycee@labolycee.org)