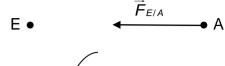
EXERCICE A – UN TRACTEUR GRAVITATIONNEL POUR DÉVIER UN ASTÉROÏDE (5 points)

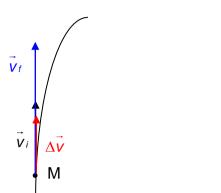
Mots-clés : Deuxième loi de Newton, Champ de gravitation, Loi de Kepler

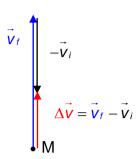
Étude générale de la déviation d'un astéroïde.

1.

2.







3. D'après la 2^e loi de Newton, appliquée au système astéroïde de masse $M: \Sigma \vec{F} = M.\vec{a} \approx M.\frac{\Delta \vec{v}}{\Delta t}$

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

$$\vec{F}_{E/A} = M. \frac{\Delta \vec{v}}{\Delta t}$$

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

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

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

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

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

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

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

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

7. Système : Astéroïde Apophis de masse M

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, $\vec{F}_{S/A} = G \frac{M_S.M}{R^2} . \vec{u}_n$.

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

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

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

$$G\frac{M_{\rm S}}{R^2} = \frac{v^2}{R}$$

$$v^2 = G \frac{M_{\rm S}.R}{R^2}$$

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

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

$$v^2 = \frac{\left(2\pi\right)^2.R^2}{T^2}$$

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

$$\frac{\left(2\pi\right)^2.R^2}{T^2} = G\frac{M_S}{R}$$

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

$$\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_S}$$

3^e loi de Kepler

8. $T' = T + 15 \text{ min} = T + 15 \times 60 \text{ s} = T + 9.0 \times 10^2 \text{ s}$

D'après l'énoncé, T = 323,442 jours = $2,79454 \times 10^7$ s

 $T' = 2.79454 \times 10^7 \text{ s} + 9.0 \times 10^2 \text{ s} = 279454 \times 10^2 \text{ s} + 9.0 \times 10^2 \text{ s} = 279463 \times 10^7 \text{ s}$

9. D'après la 3^e loi de Kepler, $\frac{T^{'2}}{R^{'3}} = \frac{4\pi^2}{G.M_{\odot}} = \frac{T^2}{R^3}$

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

$$R^{3} = \frac{T^{2}.R^{3}}{T^{2}}$$

$$R^{3} = \frac{\left(2,79463 \times 10^{7} \text{s}\right)^{2} \times (1,37961 \times 10^{11})^{3}}{\left(2,79454 \times 10^{5} \text{s}\right)^{2}}$$

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

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

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

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

Si vous avez remarqué une erreur, merci de nous la signaler par email : labolycee@labolycee.org

