

De tout temps, l'Homme a cherché à mesurer ce qui l'entoure de l'infiniment petit à l'infiniment grand. Il a donc dû mettre en place des protocoles de mesure indirecte pour accéder aux dimensions des objets hors de sa portée.

L'objectif de cet exercice est de mesurer la masse de la Terre par deux méthodes.

Mesure de la masse de la Terre à l'aide d'un satellite.

On étudie le mouvement du centre de masse A d'un satellite, dans le référentiel géocentrique, considéré comme galiléen. Ce satellite est situé à une distance $r = OA$ par rapport au centre O de la Terre.

On fait l'approximation, dans un premier temps, que le mouvement du satellite est circulaire uniforme et on considère que la seule force qui s'applique sur le satellite est la force d'interaction gravitationnelle $\vec{F}_{T/A}$ exercée par la Terre, de masse M_T sur le satellite, de masse m .

Le repère de Frenet $(A, \vec{u}_T, \vec{u}_N)$ est représenté figure 1.

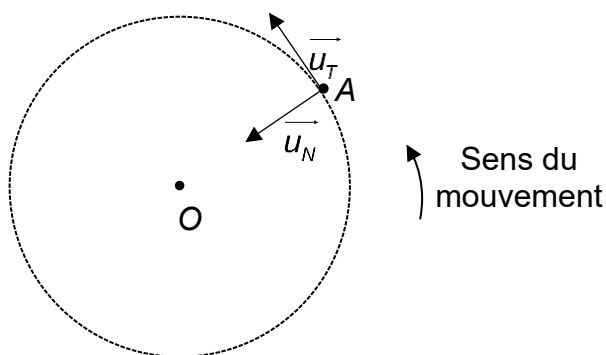


Figure 1. Mouvement circulaire uniforme d'un satellite A centré sur O .

Q1. Reproduire la figure 1 sur votre copie et représenter sans souci d'échelle, la force d'interaction gravitationnelle $\vec{F}_{T/A}$ exercée par la Terre sur le satellite.

On note G la constante de gravitation universelle.

Q2. Donner l'expression vectorielle de la force gravitationnelle $\vec{F}_{T/A}$ en fonction du vecteur unitaire $\vec{u}_N$, de G , M_T , m et r .

Q3. En appliquant la deuxième loi de Newton au centre de masse A du satellite, établir que sa vitesse a pour expression $v = \sqrt{\frac{G.M_T}{r}}$.

Q4. À l'aide de l'expression littérale de la vitesse v du satellite et de la définition de la période de révolution T du satellite autour de la Terre, vérifier que l'expression de la troisième loi de Kepler est : $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_T}$.

Astérix, le premier satellite artificiel français, a été lancé le 26 novembre 1965, la France devient alors la troisième puissance spatiale mondiale.

On considère que le satellite Astérix A parcourt une trajectoire elliptique autour de la Terre de centre O . Les points B et C symbolisent respectivement le périégée et l'apogée de l'ellipse.

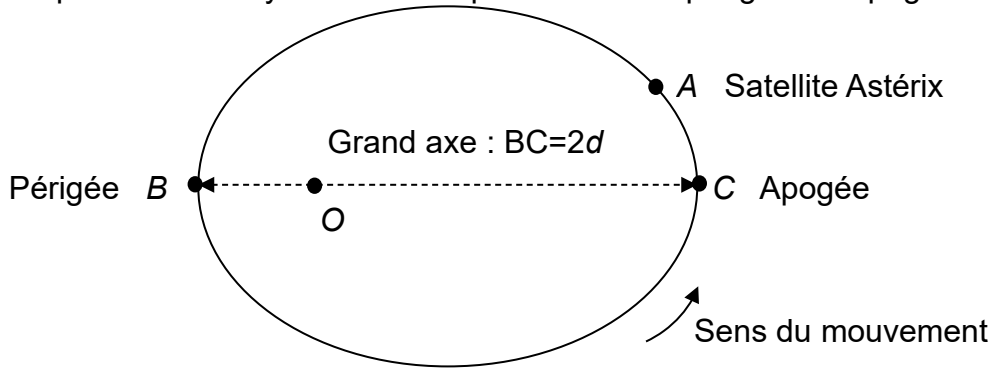


Figure 2. Trajectoire elliptique du satellite Astérix.

Données :

- Grand axe : $BC = 2d$;
- Distance entre le périégée et le centre de la Terre : $D_{OB} = 6,89 \times 10^6 \text{ m}$;
- Distance entre l'apogée et le centre de la Terre : $D_{OC} = 8,07 \times 10^6 \text{ m}$;
- Constante de gravitationnelle universelle : $G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ m}^3 \cdot \text{kg}^{-1} \cdot \text{s}^{-2}$.

Q5. En vous aidant de la figure 2 et des données, calculer la valeur du demi-grand axe d de l'ellipse de la trajectoire du satellite Astérix.

Dans le cas d'une trajectoire elliptique, la troisième loi de Kepler établie à la question Q4 s'écrit en remplaçant la valeur du rayon de la trajectoire circulaire par la valeur du demi-grand axe de la trajectoire elliptique. Ainsi, on obtient l'expression : $\frac{T^2}{d^3} = \frac{4\pi^2}{G.M_T}$.

Donnée :

- Le satellite Astérix effectue 1400 révolutions autour de la Terre en une durée Δt d'une valeur égale à $9,03 \times 10^6 \text{ s}$.

Q6. En exploitant l'expression de la période T de révolution d'un satellite en orbite elliptique, calculer la masse M_T de la Terre.