

1. En hommage à Kepler

1.1. Planètes en orbite elliptique

1.1.1. (0,25) D'après la première loi de Kepler (loi des orbites), dans le référentiel héliocentrique, la trajectoire du centre d'une planète est une ellipse dont le centre du Soleil est l'un des foyers. La figure 10 montre bien le **Soleil confondu avec le foyer F_1** .

1.1.2. (0,25) D'après la deuxième loi de Kepler (loi des aires), le rayon vecteur \overline{SM} balaie des surfaces égales pendant des durées égales. L'aire A_1 est égale à l'aire A_2 .

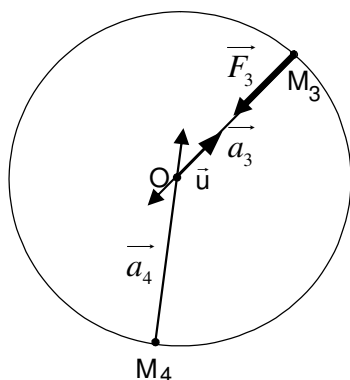
1.1.3. (0,25) Vitesse moyenne entre M_2 et M'_2 : $v_2 = \frac{M_2 M'_2}{\Delta t}$

Vitesse moyenne entre M_1 et M'_1 : $v_1 = \frac{M_1 M'_1}{\Delta t}$.

La distance $M_1 M'_1$ est plus petite que la distance $M_2 M'_2$, or ces distances sont parcourues pendant la même durée Δt . Donc $v_1 < v_2$, la vitesse moyenne entre les points M_1 et M'_1 est **inférieure** à celle entre les points M_2 et M'_2 .

1.2. Planètes en orbite circulaire

1.2.1. (0,25)



force de gravitation \overline{F}_3 exercée par le Soleil sur une planète quelconque du système solaire de masse m dont le centre d'inertie est situé au point M_3 .

point d'application : M_3

direction : (OM_3)

sens : de M_3 vers O

1.2.2. (0,25)

$$\overline{F}_3 = -G \cdot \frac{m \cdot M_s}{r^2} \overline{u}$$

1.2.3. (0,25) En appliquant la deuxième loi de Newton au système {planète}, dans le référentiel héliocentrique considéré galiléen, la seule force exercée sur la planète étant \overline{F}_3 : $\overline{F}_3 = m \cdot \overline{a}_3$

$$-G \cdot \frac{m \cdot M_s}{r^2} \overline{u} = m \cdot \overline{a}_3$$

$$(0,25) \overline{a}_3 = -G \cdot \frac{M_s}{r^2} \overline{u}$$

1.2.4. (0,25) \overline{a}_3 et \overline{a}_4 sont des vecteurs de même valeur car G et M_s sont constantes, de plus $r = OM_3 = OM_4$. Voir figure ci-dessus.

1.2.5. (0,25) Le vecteur accélération est radial (porté par le rayon r), centripète (de sens planète vers Soleil), de valeur constante donc le mouvement est circulaire uniforme.

1.2.6. (0,25) La courbe représentative de T^2 en fonction de r^3 est une droite passant par l'origine. Donc T^2 est proportionnelle à r^3 . En accord avec la troisième loi de Kepler qui indique $\frac{T^2}{r^3} = k$ avec k constante.

1.2.7. (0,25) On prend le point, sur la droite, de coordonnées ($r^3 = 4,0 \times 10^{35} \text{ m}^3$; $T^2 = 1,2 \times 10^{17} \text{ s}^2$).

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{1,2 \times 10^{17}}{4,0 \times 10^{35}} = 3,0 \times 10^{-19} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3} \text{ résultat en accord avec la valeur donnée.}$$

1.2.8. (0,25) $T = 6,521$ ans à convertir en s.

$$\frac{T^2}{r^3} = 3,0 \times 10^{-19} \quad \text{donc } r = \left(\frac{T^2}{3,0 \times 10^{-19}} \right)^{1/3}$$

$$r = \left(\frac{T^2}{3,0 \times 10^{-19}} \right)^{1/3} = \left(\frac{(6,521 \times 365 \times 24 \times 3600)^2}{3,0 \times 10^{-19}} \right)^{1/3} = 5,2 \times 10^{11} \text{ m}$$

séparent les centres du Soleil et de Rhea.

2. La troisième loi de Kepler comme balance cosmique...

2.1. (0,25) $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M}$ T période de révolution du satellite autour de Rhea Sylvia, en s,

r distance entre le centre du satellite et le centre de Rhea Sylvia, en m,

M masse de Rhea Sylvia, en kg,

(0,25) G constante de gravitation universelle : $G = \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{T^2 \cdot M}$ G s'exprime en $\text{m}^3 \cdot \text{s}^{-2} \cdot \text{kg}^{-1}$

2.2. Utilisons les données relatives à Romulus : T = 87,6 h à convertir en s et r = 1360 km à convertir en m.

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M}$$

(0,25) donc $M = \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot T^2}$.

$$M = \frac{4\pi^2 \times (1360 \times 10^3)^3}{6,67 \times 10^{-11} \times (87,6 \times 3600)^2}$$

(0,25) $M = 1,497 \times 10^{19} \text{ kg} = 1,50 \times 10^{19} \text{ kg}$ masse de Rhea Sylvia.