TRACES DE VECTEURS VITESSE ET ACCELERATION

1) Tracé de deux vecteurs vitesse :

Sachant que $\overrightarrow{V}=\frac{d\overrightarrow{OA}}{dt}$, on peut à partir de la trajectoire de l'objet tracer approximativement ce vecteur en faisant : $\overrightarrow{V_n}=\frac{\overrightarrow{A_{n-1}A_{n+1}}}{2\tau}$.

Sur la trajectoire de Vénus en 2012 (en annexe), on veut tracer le vecteur vitesse $\overrightarrow{V_2}$ à la position A_2 de Vénus au 11 Janvier.

- Tracez le vecteur $\overrightarrow{A_1 A_3}$.
- Déterminez à la règle la longueur du vecteur (A₁A₃) en centimètres :

Puis en tenant compte de l'échelle : A₁A₃ =

Ici 3 cm correspondent à 5.10¹⁰ m (donc 1cm correspond à environ: 1,7.10¹⁰ m).

- Déterminez la norme du vecteur vitesse de Vénus au point A_2 en calculant : $V_2 = \frac{A_1 A_3}{2\tau}$, donnez le résultat en km/s. V_2 =
- Tracez la droite parallèle à A₁A₃ passant par A₂.
- Tracez le vecteur vitesse $\overrightarrow{V_2}$ sachant qu'il s'applique en A_2 et qu'il est porté par la droite tracée précédemment. On choisit comme échelle : 1 cm = 10 km/s.

Répétez la même méthode pour tracer le vecteur vitesse $\overrightarrow{V}_{\!\scriptscriptstyle 4}$ à la position $A_{\!\scriptscriptstyle 5}$ de Vénus au 10 Février.

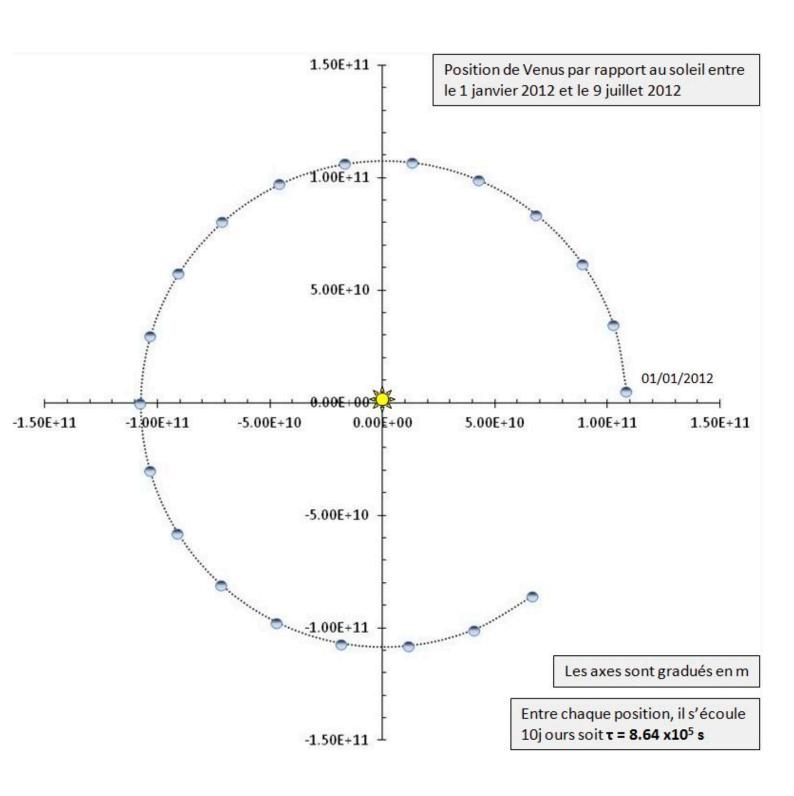
- $A_3A_5 =$
- V₄=

Commentaires:

2) Tracé du vecteur accélération:

Sachant que $\overrightarrow{a} = \frac{d\overrightarrow{V}}{dt}$, on peut à partir de la trajectoire de l'objet tracer approximativement ce vecteur en faisant : $\overrightarrow{a_n} = \frac{\overrightarrow{V_{n+1}} - \overrightarrow{V_{n-1}}}{2\tau}$.

- Tracez le vecteur : $\overrightarrow{\Delta V_3}$ = $\overrightarrow{V_4}$ $\overrightarrow{V_2}$ et mesurez sa norme en tenant compte de l'échelle : ΔV_3 =
- Calculez (en km.s⁻²): $a_3 = \frac{\Delta V_3}{2\tau} =$
- Comparez à l'expression établie par Huygens, puis Newton : $a_3 = \frac{V^2}{R}$





Caractéristiques orbitales Demi-grand axe 108 208 930 km

(0,723332 UA) 108 942 109 km (0,72823128 UA) Aphélie 107 476 259 km (0,71843270 UA) Périhélie

Circonférence orbitale

Excentricité Période de révolution Période synodique Vitesse orbitale moyenne 35,02 km/s

679 888 899 km (4,545 UA) 0,0068 224,701 d

583,92 d

Vitesse orbitale maximale 35,26 km/s Vitesse orbitale minimale 34,79 km/s Inclinaison sur l'écliptique 3,39° 76,67069° Nœud ascendant Argument du périhélie 54,85229°

Satellites connus