

Dès 1923, Hermann Oberth mentionne l'intérêt d'un télescope spatial. En effet, un télescope terrestre reçoit des radiations filtrées par l'atmosphère terrestre qui absorbe des radiations électromagnétiques dans le domaine de l'infrarouge notamment. Par ailleurs un télescope spatial n'est pas sensible aux turbulences atmosphériques.

Le télescope spatial Hubble, du nom de l'astronome américain Edwin Hubble, a été lancé en 1990. Celui-ci souffrait au départ d'un défaut de courbure du miroir, non détecté avant la mise en orbite, qui provoquait des images floues. Après modification grâce à une mission spatiale, Hubble put enfin fournir ses premières images de l'Univers dans le domaine du spectre ultraviolet, visible et proche infrarouge. Le télescope Hubble, d'une masse  $m = 11$  tonnes, est positionné sur une « orbite basse » à une altitude quasi constante  $h = 600$  km de la surface de la Terre.

Le télescope spatial James Webb, du nom d'un administrateur de la NASA, doit succéder au télescope Hubble en 2018. Il sera lancé par une fusée Ariane 5. Le télescope spatial James Webb, d'une masse de 6200 kg, sera en orbite à une distance proche de 1,5 millions de kilomètres de la Terre en un point dénommé « point de Lagrange L2 » (voir documents 1 à 3).

D'après [www.wikipedia.fr](http://www.wikipedia.fr), [www.hubblesite.org](http://www.hubblesite.org) et <http://www.jwst.nasa.gov>

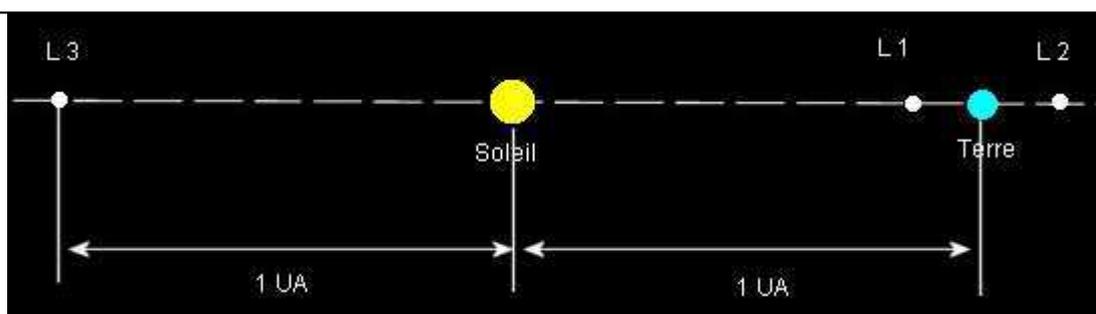
### Document 1 : Points de Lagrange

En mécanique céleste, il est un sujet qui a passionné de nombreux mathématiciens : c'est le problème dit « des trois corps ». Joseph-Louis Lagrange étudia le cas d'un petit corps, de masse négligeable, soumis à l'attraction de deux plus gros : le Soleil et, par exemple, une planète. Il découvrit qu'il existait des positions d'équilibre pour le petit corps.

Un point de Lagrange (il en existe 5, notés L1 à L5) est une position de l'espace où les champs de gravité de deux corps très massifs en orbite l'un autour de l'autre fournissent exactement la force centripète requise pour que ce point de l'espace accompagne simultanément la rotation des deux corps.

Dans le cas où les deux corps sont en orbite circulaire, ces points représentent les endroits où un troisième corps de masse négligeable resterait immobile par rapport aux deux autres : il accompagnerait à la même vitesse angulaire leur rotation autour de leur centre de gravité commun sans que sa position par rapport à eux n'évolue. La sonde d'observation SoHO, destinée à observer le Soleil, a par exemple été placée au point L1.

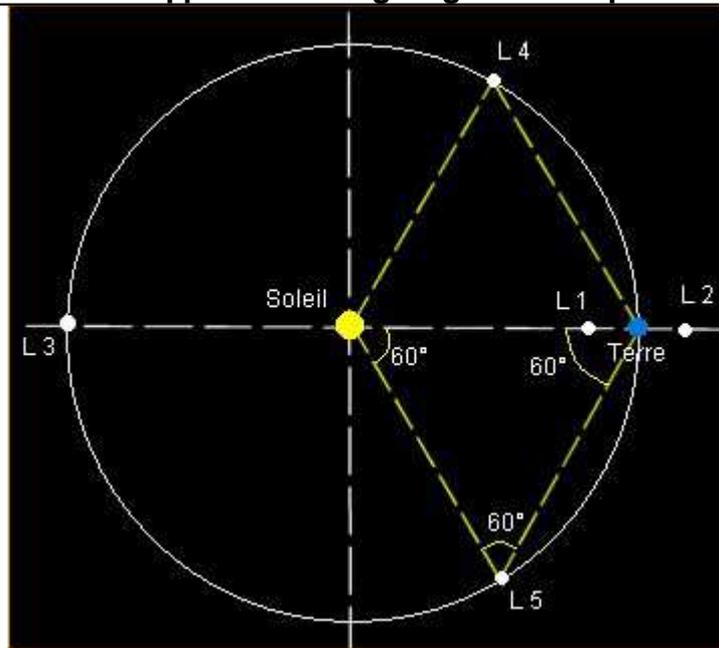
### Document 2 : Positions des points de Lagrange sur l'axe Soleil-Terre



Positions des points L1 à L3 sur l'axe Soleil-Terre

<http://fr.wikipedia.org>

### Document 3 : Positions des cinq points de Lagrange dans le plan de l'écliptique



Positions des 5 points de Lagrange

<http://fr.wikipedia.org>

#### **Données :**

Constante de gravitation universelle :  $G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ m}^3 \cdot \text{kg}^{-1} \cdot \text{s}^{-2}$

Masse du Soleil :  $M_S = 1,99 \times 10^{30} \text{ kg}$

Masse de la Terre :  $M_T = 5,97 \times 10^{24} \text{ kg}$

Distance moyenne Soleil-Terre :  $d = 149,6 \times 10^6 \text{ km}$  équivaut à 1 UA (unité astronomique)

Rayon de la Terre :  $R_T = 6370 \text{ km}$

Durée d'une année terrestre : 365,25 jours

#### **Les deux parties sont indépendantes**

##### **1. Première partie : étude de l'orbite du télescope spatial Hubble**

On étudie le système {télescope spatial Hubble} dans le référentiel géocentrique en négligeant l'interaction gravitationnelle du Soleil avec le télescope.

- 1.1. Quelle est la trajectoire du télescope Hubble dans ce référentiel ?
- 1.2. À partir de la deuxième loi de Newton, montrer que, dans l'approximation d'une trajectoire circulaire, le mouvement du télescope Hubble est uniforme.
- 1.3. Montrer que l'expression de la valeur de la vitesse  $v$  du satellite dans le référentiel géocentrique est :  $v = \sqrt{\frac{GM_T}{R_T + h}}$ .
- 1.4. Établir l'expression de sa période de révolution  $T$  en fonction de  $R_T$ ,  $h$  et  $v$ .
- 1.5. Rappeler la troisième loi de Kepler.

Montrer que dans le cas du télescope spatial Hubble on a la relation :  $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{GM_T}$  où

$r = R_T + h$  représente la distance entre le centre de la Terre et le télescope spatial.

- 1.6. Calculer la période de révolution  $T$  du télescope spatial Hubble, exprimée en minutes.

## 2. Deuxième partie : étude de la mise en orbite du télescope spatial James Webb

Le télescope spatial James Webb sera mis en orbite par le lanceur européen Ariane 5 depuis la base de lancement située à Kourou en Guyane. Dans cette partie on étudie tout d'abord le système {Ariane 5} (incluant tout son équipement y compris le télescope) dans le référentiel terrestre que l'on suppose galiléen pendant la durée de l'étude. Initialement le système {Ariane 5} est situé sur sa base de lancement. Le repère d'espace choisi est un axe vertical Oz orienté vers le haut. L'origine O est initialement confondue avec le centre d'inertie de la fusée de sorte que  $z(0) = z_0 = 0$ .

2.1. Lors de son décollage, la fusée Ariane 5 et son équipement possèdent une masse totale proche de  $M = 780$  tonnes. La valeur  $F$  de la force de poussée générée par ses propulseurs est de l'ordre de  $14,0 \times 10^6$  N.

2.1.1. Déterminer la valeur  $P$  du poids de la fusée Ariane 5 au moment de son décollage. Donnée :  $g = 9,8 \text{ m.s}^{-2}$  (intensité de la pesanteur).

2.1.2. Dédire de la deuxième loi de Newton l'expression de la coordonnée  $az$  du vecteur accélération  $\vec{a}$  du lanceur Ariane 5 au moment de son décollage en fonction de  $M$ ,  $F$  et  $g$ .

2.1.3. L'accélération reste constante si l'on peut négliger les forces de frottement fluide et si le champ de gravitation reste constant. On montre que l'altitude  $z(t)$  du lanceur Ariane 5 est alors donnée par la relation :

$$z(t) = \frac{1}{2} \cdot \left( \frac{F}{M} - g \right) \cdot t^2$$

Calculer la valeur de l'altitude  $z$  du lanceur Ariane 5 au bout de 10 s dans ces conditions.

2.1.4. En réalité, l'altitude d'Ariane 5 est nettement plus faible au bout de 10 s. Proposer une explication énergétique.

On envisage à présent le cas où le télescope James Webb aura atteint le point de Lagrange L2.

2.2. Pourquoi le point L2 a-t-il été choisi pour l'orbite du télescope James Webb plutôt que le point L1, alors qu'il est envisageable de placer plusieurs satellites au même point de Lagrange ?

**1. Première partie : étude de l'orbite de Hubble**

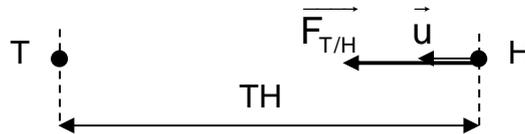
**1.1. (0,25)** Le télescope Hubble évolue à une altitude constante de la surface de la Terre. Dans le référentiel géocentrique, sa trajectoire est un cercle.

**1.2. (1 pt)** La 2ème loi de Newton appliquée au système {télescope}, dans le référentiel géocentrique supposé galiléen indique  $\Sigma \vec{F}_{Ext.} = \frac{d\vec{p}}{dt}$ .

En considérant que le télescope n'est soumis qu'à la force  $\vec{F}_{T/H}$  d'attraction gravitationnelle de la Terre, on a  $\vec{F}_{T/H} = \frac{d\vec{p}}{dt}$ .

La masse du satellite étant constante, on a :  $\vec{F}_{T/H} = \frac{dm \cdot \vec{v}}{dt} = m \cdot \frac{d\vec{v}}{dt} = m \cdot \vec{a}$

L'expression vectorielle de la force gravitationnelle  $\vec{F}_{T/H}$  est  $\vec{F}_{T/H} = G \cdot \frac{m \cdot M_T}{(TH)^2} \cdot \vec{u}$



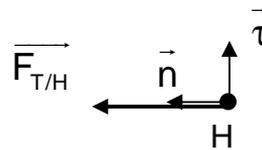
En posant  $TH = R_T + h$  il vient :  $G \cdot \frac{m \cdot M_T}{(R_T + h)^2} \cdot \vec{u} = m \cdot \vec{a}$

L'accélération de Hubble est donc  $G \cdot \frac{M_T}{(R_T + h)^2} \cdot \vec{u} = \vec{a}$ .

Dans le repère de Frenet  $(H, \vec{n}, \vec{\tau})$ ,

le vecteur accélération s'écrit :  $\vec{a} = \frac{v^2}{(R_T + h)} \cdot \vec{n} + \frac{dv}{dt} \cdot \vec{\tau}$ .

avec  $\vec{n} = \vec{u}$  on obtient :  $\vec{a} = \frac{v^2}{(R_T + h)} \cdot \vec{u} + \frac{dv}{dt} \cdot \vec{\tau}$ .



En égalant les deux expressions de l'accélération, il vient :  $\frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)^2} \cdot \vec{u} = \frac{v^2}{(R_T + h)} \cdot \vec{u} + \frac{dv}{dt} \cdot \vec{\tau}$

Par identification on obtient : 
$$\begin{cases} \text{sur } \vec{u} : \frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)^2} = \frac{v^2}{(R_T + h)} \\ \text{sur } \vec{\tau} : 0 = \frac{dv}{dt} \Rightarrow v = \text{cte} \end{cases}$$

La valeur de la vitesse de la station est constante donc le mouvement est uniforme.

**1.3. (0,5)** D'après la question précédente, on a  $\frac{G \cdot M_T}{(R_T + h)^2} = \frac{v^2}{(R_T + h)}$

On en déduit que  $v = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{R_T + h}}$ .

1.4. (0,5) Pendant une période  $T$ , le satellite parcourt son orbite de longueur  $2\pi(R_T + h)$  à la vitesse  $v$ , donc  $T = \frac{2\pi \cdot (R_T + h)}{v}$ .

1.5. (0,5) Énoncé de la 3ème loi de Kepler : Le rapport du carré de la période de révolution par le cube du demi-grand axe de l'ellipse (ou du cube du rayon du cercle) est une constante qui ne dépend que du centre attracteur.

D'après la question 1.4 :  $T^2 = \frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^2}{v^2}$

D'après la question 1.3 :  $v^2 = \frac{GM_T}{R_T + h}$

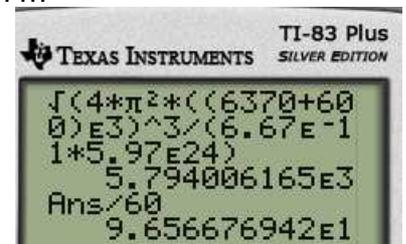
On en déduit que :  $T^2 = \frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^2}{\frac{GM_T}{R_T + h}} = \frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^3}{GM_T}$

Finalement en posant  $r = R_T + h$ , le rayon de l'orbite on obtient  $\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M_T}$

1.6. (0,5) Pour calculer la valeur de  $T$  :  $R_T$  et  $h$  sont à exprimer en m

$$T = \sqrt{\frac{4\pi^2 \cdot (R_T + h)^3}{GM_T}}$$

$$T = \sqrt{\frac{4\pi^2 \times ((6370 + 600) \times 10^3)^3}{6,67 \times 10^{-11} \times 5,97 \times 10^{24}}} = 5,79 \times 10^3 \text{ s} = 96,6 \text{ min}$$



## 2. Deuxième partie : étude de la mise en orbite du télescope spatial James Webb

2.1.1. (0,5) Calcul du poids de la fusée :  $P = M \cdot g$  avec  $M$  la masse en kg  
 $P = 780 \times 10^3 \times 9,8 = 7,6 \times 10^6 \text{ N}$

2.1.2. (0,5) En appliquant la deuxième loi de Newton, dans le référentiel terrestre, et en supposant la masse  $M$  de la fusée constante :  $\vec{P} + \vec{F} = M \cdot \vec{a}$   
 Par projection suivant l'axe vertical  $Oz$  orienté vers le haut, on a  $P_z + F_z = M \cdot a_z$   
 $-M \cdot g + F = M \cdot a_z$   
 $a_z = -g + \frac{F}{M}$

2.1.3. (0,25) Calculons l'altitude après une durée de 10 s :

$$z(t = 10 \text{ s}) = \frac{1}{2} \left( \frac{14,0 \cdot 10^6}{780 \cdot 10^3} - 9,8 \right) \times 10^2 = 4,1 \cdot 10^2 \text{ m}$$

2.1.4. (0,25) Les forces de frottements ne sont pas négligeables : le travail résistant de ces dernières engendre une diminution de l'énergie mécanique de la fusée.

2.2. (0,25) Au point L2, le télescope James WEBB sera dans l'ombre de la Terre et ne sera pas perturbé par la lumière issue du Soleil.