

Voyage Terre-Mars. Orbite de transfert d'Hohmann

Au cours d'un voyage interplanétaire, un vaisseau spatial de masse $m = 1 \text{ t}$ est transféré depuis la Terre jusqu'à la planète Mars. Ce transfert s'effectue suivant une orbite elliptique (ellipse d'Hohmann) tangente aux deux orbites coplanaires, pratiquement circulaires, de la Terre et de Mars, de rayons respectifs $R_1 = 1,5 \cdot 10^8 \text{ km}$ et $R_2 = 2,3 \cdot 10^8 \text{ km}$, et dont le soleil est un foyer. On négligera l'attraction exercée par les planètes sur le vaisseau et on ne considérera que l'attraction solaire. On donne : masse du soleil $M = 2 \cdot 10^{30} \text{ kg}$; constante de gravitation universelle $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ S.I.}$

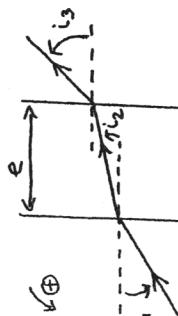
Déterminer, en fonction de R_1 , R_2 , G et M , puis calculer :

- 1) l'excentricité e et le paramètre p de l'orbite de transfert d'Hohmann, et la constante des aires de cette orbite;
- 2) la durée \mathcal{T} de ce voyage interplanétaire Terre-Mars;
- 3) l'augmentation de vitesse qu'il faut communiquer au vaisseau
 - a) lors du lancement depuis la Terre;
 - b) lors de son arrivée sur la planète Mars;
- 4) l'augmentation de l'énergie mécanique totale du vaisseau au cours de ce transfert;
- 5) la position relative que doit avoir la planète Mars par rapport à la Terre à l'instant où le vaisseau quitte la terre.

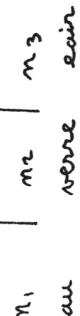


Poissons dans un aquarium

Tout un aquarium qui contient de l'eau d'indice n_1 , et constitué d'une vitre d'épaisseur e et d'indice n_2 .



I - Exprimez i_3 en fonction de i_1 ,
et des indices n_1 et n_3 .
Application Numérique pour:
 $i_1 = 40^\circ$



II - Détenez l'expression de
l'angle limite i_L pour
lequel il n'y a pas de
rayon émergent en
fonction des données.
De même pour i_{2L} .
Calculez les valeurs numériques de i_{2L} et i_L .
Faire un schéma de la marche des rayons pour $i_1 > i_L$.

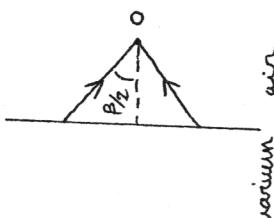
$$\begin{aligned} \text{données: } n_1 &= \frac{4}{3} & n_2 &= \frac{3}{2} \\ \text{eau} & \quad \text{verre eau} & \quad n_3 & \quad \text{eau} \\ m_1 &= 1 & e &= 3 \text{ cm} \end{aligned}$$

$\tan i_1 = \frac{e}{D}$
 $\tan i_2 = \frac{e}{D}$
 $\tan i_3 = \frac{e}{D}$
 $\tan i_4 = \frac{e}{D}$

III - Expression de l'admission D entre le rayon incident et le rayon émergent. A.N. pour $i_1 = 40^\circ$.

IV - Champ de vision: Un observateur O perçoit un angle de vision $B = 90^\circ$. Sous quel angle B' voit-il alors l'intérieur de l'aquarium? Faire un schéma (sans indiquer la zone où nous ne voyons pas les poissons. Les poissons nous voient-ils alors? Pourquoi?)

Sachant que la portion d'espace accessible à l'observateur est proportionnelle à $[1 - \cos(\frac{B}{2})]$, en déduire la réduction du champ de vision obtenue.



V. Relation de conjugaison: Montrez que la relation de conjugaison des dioptrés plan dans les conditions de Gauss est : $m' \bar{A}H = m \bar{A}'H'$

VI - Nous considérons maintenant le système de deux dioptrés plans parallèles qui constitue l'aquarium:

a) Donnez les relations de conjugaison pour chacun des dioptrés.

b) Détenez l'expression de $\bar{A}H'$ en fonction de e, d, n_1, n_2, n_3 .

c) Quelle est la distance $\bar{A}H'$ entre le poisson et son image si celui-ci est contre la vitre, pris à la distance $d = 1\text{m}$ de celle-ci?

- d) Tracez la courbe $\bar{A}H'(d)$.
- VII - Grandissement: Tracez l'image de l'objet AB pour un dioptré plan dans les conditions de Gauss

$$(Y = \frac{\bar{A}B'}{\bar{A}B})$$

VIII - Grossissement: Nous nous plasons à une distance D de l'aquarium.

- a) Sous quel angle et versions-nous le poisson AB si l'on y avait pas d'aquarium (petits angles)?
- b) Sous quel angle et -voyons-nous l'image du poisson?

c) Détenez l'expression du grossissement $G = \alpha/d$ en fonction de e, d, D, n_1, n_2 et n_3 .

d) Détenez le grossissement maximal G_{\max} . Qui est alors placée poisson? G_{\max} dépend-t-il de D? de n?

Le potentiel newtonien. Mouvement des planètes et satellites

- 1) Soit P le point de lancement et A le point d'arrivée du vaisseau; le transfert d'Hohmann s'effectue suivant l'orbite elliptique de périphérie P , d'apogée A , de foyer S (soleil) et de grand axe :

$$AP = 2a = R_1 + R_2 \quad (1)$$

on a (Fig. 6.24)

$$SP = R_1 = a(1 - e) \quad \text{et} \quad SA = R_2 = a(1 + e)$$

done

$$\frac{R_1}{R_2} = \frac{1 - e}{1 + e}, \quad \text{d'où} \quad e = \frac{R_2 - R_1}{R_2 + R_1} = 0,21$$

\wedge

- Le paramètre de l'orbite de transfert d'Hohmann est

$$p = a(1 - e^2) = \frac{R_1 + R_2}{2} \left[1 - \left(\frac{R_2 - R_1}{R_2 + R_1} \right)^2 \right]$$

ou

$$p = \frac{2R_1 \cdot R_2}{R_1 + R_2} = 1,82 \cdot 10^8 \text{ km.}$$

- La constante des aires de l'orbite de transfert est

$$C = \frac{|\sigma_S|}{m} = SP \cdot v_1 = R_1 \cdot v_1$$

où v_1 , vitesse du vaisseau en P sur l'orbite elliptique juste après son lancement, est donnée par l'expression de l'énergie totale sur l'ellipse de transfert :

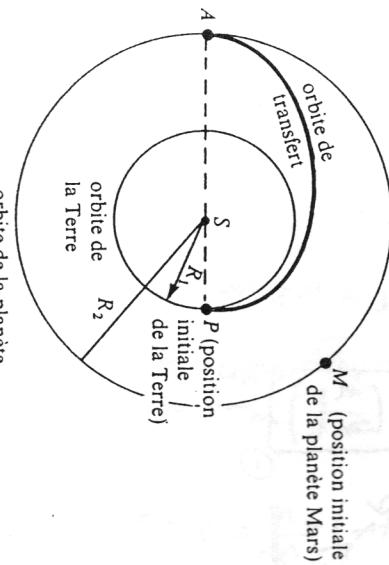
$$E = -\frac{GMm}{2a} = -\frac{GMm}{R_1} + \frac{1}{2}mv_1^2, \quad \text{soit} \quad v_1 = \sqrt{GM\left(\frac{2}{R_1} - \frac{1}{a}\right)}$$

ou, d'après (1),

$$v_1 = \sqrt{2GM\left(\frac{1}{R_1} - \frac{1}{R_1 + R_2}\right)}.$$

La constante des aires est donc

$$C = \sqrt{2GM \frac{R_1 R_2}{R_1 + R_2}} = 4,9 \cdot 10^{15} \text{ m}^2 \cdot \text{s}^{-1}.$$



Voyage Terre-Mars. Orbite de transfert d'Hohmann

2

orbite de la planète Mars

P_3

\wedge

$C = \sqrt{2GM \frac{R_1 R_2}{R_1 + R_2}}$

\wedge

P_4

- 2) La durée \mathcal{T} du voyage Terre-Mars entre P et A est égale à la demi-période orbitale du vaisseau : $\mathcal{T} = T/2$.

D'après la 3^e loi de Kepler, on a :

$$\left(\frac{T^2}{a^3}\right)_{\text{vaisseau}} = \left(\frac{T^2}{a^3}\right)_{\text{Terre}}, \quad \text{soit} \quad \left(\frac{R_1 + R_2}{2}\right)^2 = \frac{1}{(R_1)^3}$$

- car la période de rotation de la terre autour du soleil est 1 an ; on en déduit :

$$\mathcal{T}_{(\text{années})} = \frac{1}{2} \left(\frac{R_1 + R_2}{2 R_1} \right)^{3/2} = 0,71 \text{ années ou 260 jours.}$$

- 3) a) La vitesse V_1 de la terre sur son orbite circulaire de rayon R_1 est telle que

$$\frac{GMm}{(R_1)^2} = \frac{mV_1^2}{R_1}, \quad \text{donc} \quad V_1 = \sqrt{\frac{GM}{R_1}}. \quad (3)$$

- L'accroissement de vitesse à communiquer au vaisseau lors du lancement est, d'après (2) et (3),

$$v_1 - V_1 = \sqrt{\frac{GM}{R_1}} \left[\sqrt{\frac{2 R_2}{R_1 + R_2}} - 1 \right] = 2,99 \text{ km/s.}$$

- b) De même, la vitesse V_2 de Mars sur son orbite circulaire de rayon R_2 est :

$$V_2 = \sqrt{\frac{GM}{R_2}}$$

- et la vitesse v_2 à l'apogée A sur l'orbite d'Hohmann est donnée par la loi des aires : $C = R_1 v_1 = R_2 v_2$ soit, d'après (2),

$$v_2 = \sqrt{\frac{2 GM}{R_2} \cdot \frac{R_1}{R_1 + R_2}}$$

(on peut retrouver ce résultat à partir de l'expression de l'énergie, comme

- L'accroissement de vitesse à communiquer au satellite en A pour passer de l'orbite elliptique à l'orbite circulaire de rayon R_2 est donc

$$V_2 - v_2 = \sqrt{\frac{GM}{R_2}} \left[1 - \sqrt{\frac{2 R_1}{R_1 + R_2}} \right] = 2,68 \text{ km/s.}$$

- 4) L'augmentation de l'énergie mécanique totale au cours de ce voyage est

$$\Delta E = \left(\frac{1}{2} mV_2^2 - \frac{GMm}{R_2} \right) - \left(\frac{1}{2} mV_1^2 - \frac{GMm}{R_1} \right)$$

soit, d'après (3) et (4),

$$\Delta E = GMm \frac{R_2 - R_1}{2 R_1 R_2} = 1,55 \cdot 10^{11} \text{ J.}$$

- 5) Pendant la durée \mathcal{T} de ce transfert, la planète Mars tourne autour du soleil S d'un angle

$$\theta = 2 \pi \cdot \frac{\mathcal{T}}{T_{\text{Mars}}}$$

où la période T_{Mars} de la planète Mars est donnée par la loi de Kepler :

$$\left(\frac{T^2}{a^3} \right)_{\text{Mars}} = \left(\frac{T^2}{a^3} \right)_{\text{vaisseau}} \quad \text{soit} \quad \frac{T_{\text{Mars}}^2}{(R_2)^3} = \frac{(2 \mathcal{T})^2}{\left(\frac{R_1 + R_2}{2} \right)^3}$$

donc

$$\frac{\mathcal{T}}{T_{\text{Mars}}} = \frac{1}{2} \left(\frac{R_1 + R_2}{2 R_2} \right)^{3/2}$$

on en déduit $\theta = \pi \cdot \left(\frac{R_1 + R_2}{2 R_2} \right)^{3/2}$.

- La position relative Terre-Mars au moment du lancement est donc telle que $\widehat{TSM} = \pi - \theta$, soit

$$\widehat{TSM} = \pi \left[1 - \left(\frac{R_1 + R_2}{2 R_2} \right)^{3/2} \right].$$

40,5 pts

Poissons dans un aquarium : corrigé

24/3/2003

TP 2 - Poissons dans l'aquarium

I. loi de Descartes : $n_1 \sin i_1 = n_2 \sin i_2 = n_3 \sin i_3$

$$\Rightarrow n_1 \sin i_1 = n_3 \sin i_3 \Rightarrow i_3 = \arcsin\left(\frac{n_1}{n_3} \sin i_1\right)$$

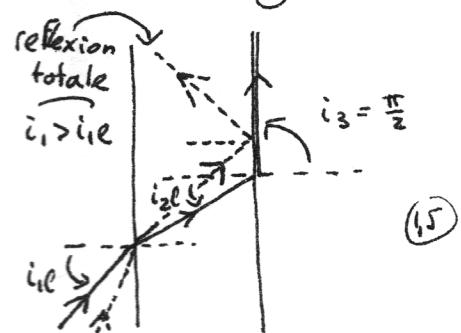
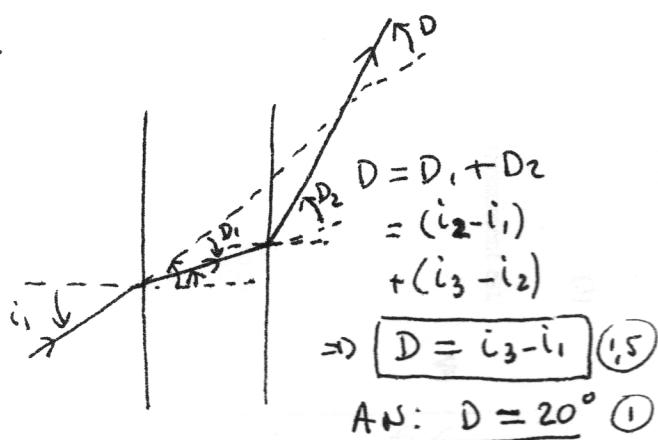
AN: $i_3 \approx 60^\circ$ (1pt)
(2pts)

II. Δ : il n'y a pas d'angle d'incidence limite d'un milieu moins réfringent vers un milieu plus réfringent (i_2 ne peut être égal à $\pi/2$!)

La limite c'est quand : $i_3 = \frac{\pi}{2} \Rightarrow n_1 \sin i_1 = n_3 \sin \frac{\pi}{2}$

$$\Rightarrow i_{l,l} = \arcsin\left(\frac{n_3}{n_1}\right) \stackrel{AN}{=} i_{l,l} \approx 49^\circ ; i_{l,l} = \arcsin\left(\frac{n_3}{n_2}\right) \stackrel{AN}{=} i_{l,l} = 42^\circ$$

III



IV - $i_3 = \frac{\beta}{2} ; i_1 = \frac{\beta'}{2} \Rightarrow n_1 \sin \frac{\beta'}{2} = n_3 \sin \frac{\beta}{2}$
 $\Rightarrow \beta' = 2 \arcsin\left[\frac{n_3}{n_1} \sin \frac{\beta}{2}\right]$

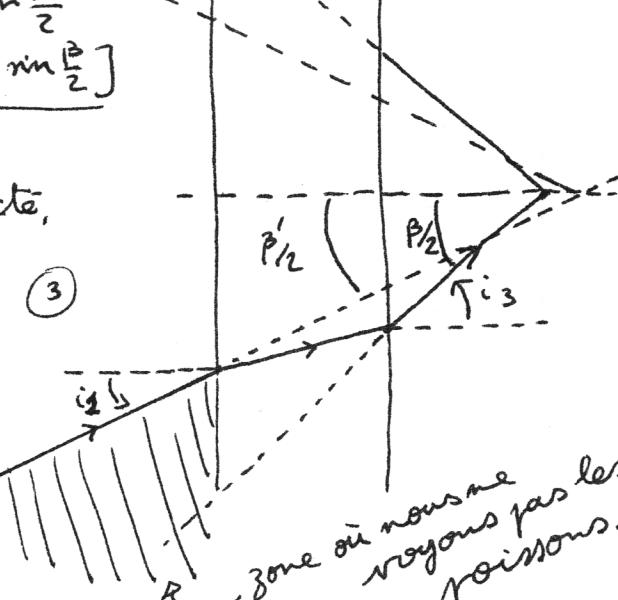
AN: $\beta' = 64^\circ \quad (2)$

Le champ de vision est réduit.

En laissant de côté le champ et la luminosité, nous devons en premier lieu considérer le principe de retour inverse de la lumière !

\Rightarrow si nous voyons les poissons, ils nous voient ! à condition qu'ils nous tournent pas le dos... pb de champ visuel.

A B
milieu quelconque non homogène.



champ visuel maximum des poissons : $\beta_{max} = 2 i_{l,l}$

$\Rightarrow \beta_{max} = 97^\circ$, eux, contrairement à nous, sont limités par la reflexion totale.

- $\frac{1 - \cos \beta/2}{1 - \cos \beta/2} = 0,52$; le champ de vision est réduit par 2 quasiment !

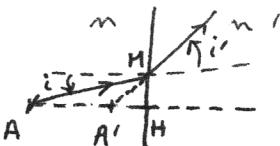
(2)

V - Relation de conjugaison:

Δ que des tangentes!

$n \sin i = \frac{H\bar{n}}{\bar{A}H}$ n'a aucun sens !

que des grandeurs algébriques selon l'a.o. ou l'à l'a.o.



$$n_1 \sin i = n_2 \sin i'$$

$$\Rightarrow n_1 \approx n_2 i'$$

$$\tan i = \frac{H\bar{n}}{A\bar{H}} \approx i ; \quad \tan i' = \frac{\bar{H}\bar{n}}{\bar{A}'H} \approx i'$$

$$\Rightarrow n_1 \cdot \frac{H\bar{n}}{A\bar{H}} = n_2 \cdot \frac{\bar{H}\bar{n}}{\bar{A}'H} \Rightarrow n_1 \bar{A}'H = n_2 \bar{A}H \quad (2)$$

VI

$$\alpha) n_2 \bar{A}H_1 = n_1 \bar{A}'H_1 \quad (1) \quad n_3 \bar{A}'H_2 = n_2 \bar{A}''H_2 \quad (1)$$

$$\beta) n_2 d = n_1 (\bar{A}'H_2 + H_2 \bar{H}_1) = n_1 \left(\frac{n_2}{n_3} \bar{A}''H_2 - e \right) = n_1 \left(\frac{n_2}{n_3} (\bar{A}''A + \bar{A}H_1 + H_1 \bar{H}_2) - e \right)$$

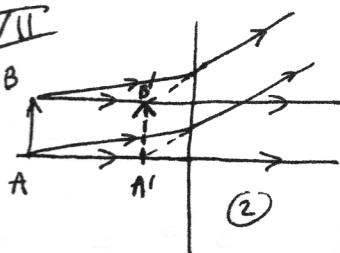
$$\Rightarrow \frac{n_2}{n_1} d = \frac{n_2}{n_3} (-\bar{A}A'' + d + e) - e \Rightarrow \left(e + \frac{n_2}{n_1} d \right) \frac{n_3}{n_2} = -\bar{A}A'' + d + e$$

$$(2S) \Rightarrow \bar{A}A'' = d \left(1 - \frac{n_3}{n_1} \right) + e \left(1 - \frac{n_3}{n_2} \right)$$

$$\gamma) d = 0 \Rightarrow \bar{A}A'' = \frac{e}{3} = 1 \text{ cm}$$

$$\therefore d = 1 \text{ m} \Rightarrow \bar{A}A'' = \frac{d}{4} + \frac{e}{3} = 26 \text{ cm}$$

VII

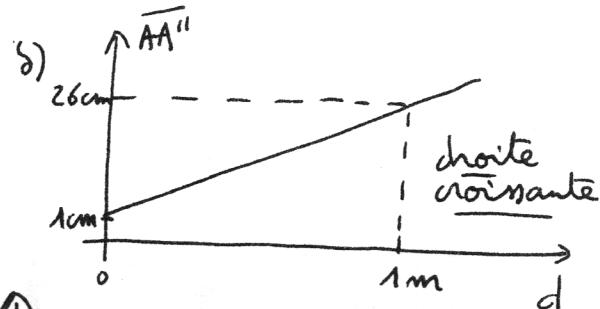


$$\bar{A}'B' = \bar{A}B$$

$$\Rightarrow \gamma = 1$$

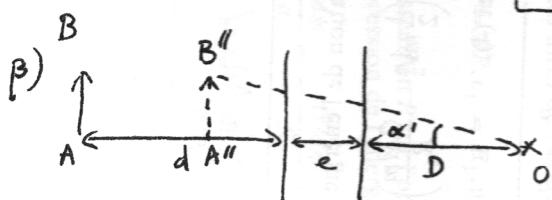
pas de grandissement!

image virtuelle



VIII

$$\alpha) \tan \alpha = \frac{\bar{B}A}{d+e+D} \Rightarrow \alpha \approx \frac{\bar{B}A}{d+e+D}$$



$$\gamma = \gamma_1 \cdot \gamma_2 = 1 \Rightarrow$$

$$(2) \quad \alpha' \approx \frac{\bar{B}''A''}{d+e+D-\bar{A}A''}$$

$$\gamma) G = \frac{d+e+D}{d+e+D-\bar{A}A''} = \frac{d+e+D}{d+e+D-d(1-\frac{n_3}{n_1})-e(1-\frac{n_3}{n_2})}$$

$$G = \frac{d+e+D}{\frac{n_3}{n_1}d + \frac{n_3}{n_2}e + D}$$

$$\underline{\text{AN:}} \quad d=0 \text{ m}$$

$$G = \frac{33}{33-1}$$

$$G = 1,03 \quad (1)$$

(3)

$$d=1 \text{ m}$$

$$G = \frac{133}{133-26}$$

$$G = 1,24 \quad (1)$$

$$\delta) \frac{dG}{dd} = \frac{1(\frac{n_3}{n_2}e + \frac{n_3}{n_1}d + D) - \frac{n_3}{n_1}(e + d + D)}{(\frac{n_3}{n_2}e + \frac{n_3}{n_1}d + D)^2}$$

$$\left(\frac{n_3}{n_2} - \frac{n_3}{n_1} \right) e + D \left(1 - \frac{n_3}{n_1} \right) \neq 0 \Rightarrow f'' \text{ monotone} \Rightarrow G_{\max} = G_{d \rightarrow +\infty} = \frac{n_1}{n_3} = \frac{4}{3} = 1,33$$

(1) \times placé à l'os, G_{\max} indépendant de D et n_2 . (et e)