

Quelques rappels élémentaires de Mécanique classique

1. L'espace-temps de la mécanique classique

1. Décrire brièvement la structure de l'espace-temps de la mécanique classique.

2. Comment définit-on la notion d'événements *simultanés*. Dépend-elle de l'observateur ?

3. Peut-on parler, dans l'absolu, d'événements se produisant au même lieu à des dates différentes ? Pourquoi ?

4. Qu'appelle-t-on *système orthonormé* ? Comment relier les coordonnées respectives d'un point de l'espace dans deux repères orthonormés \mathcal{R} et \mathcal{R}' ? Comment appelle-t-on de telles transformations ?

5. Comment définit-on un *référentiel* ?

6. Étant donné un référentiel \mathcal{R} , comment définit-on la dérivée temporelle $(d\vec{v}/dt)_{\mathcal{R}}$ d'un vecteur de l'espace \vec{v} dépendant du temps, dans ce référentiel ?

7. Soient \mathcal{R} et \mathcal{R}' deux référentiels et soient $(\vec{e}_1, \vec{e}_2, \vec{e}_3)$ et $(\vec{e}'_1, \vec{e}'_2, \vec{e}'_3)$ des bases fixes dans \mathcal{R} et \mathcal{R}' respectivement. Montrer qu'il existe un pseudo-vecteur $\tilde{\Omega}_{\mathcal{R}'/\mathcal{R}}$, appelé *vitesse angulaire instantanée de rotation* de \mathcal{R}' par rapport à \mathcal{R} , tel que

$$\left(\frac{d\vec{v}'}{dt} \right)_{\mathcal{R}} = \tilde{\Omega}_{\mathcal{R}'/\mathcal{R}} \wedge \vec{e}'_1.$$

En déduire que pour tout vecteur d'espace \vec{v}' dépendant du temps, on a

$$\left(\frac{d\vec{v}'}{dt} \right)_{\mathcal{R}} = \left(\frac{d\vec{v}'}{dt} \right)_{\mathcal{R}'} + \tilde{\Omega}_{\mathcal{R}'/\mathcal{R}} \wedge \vec{v}'.$$

8. Étant données deux référentiels \mathcal{R} et \mathcal{R}' , relier les vitesses $\tilde{v}_{M/\mathcal{R}}$ et $\tilde{v}_{M/\mathcal{R}'}$ d'un même point matériel M par rapport aux référentiels \mathcal{R} et \mathcal{R}' respectivement. Qu'appelle-t-on *vitesse d'entraînement* ? Comment l'interpréter ?

9. Relier de même les accélérations $\tilde{a}_{M/\mathcal{R}}$ et $\tilde{a}_{M/\mathcal{R}'}$ de M dans \mathcal{R} et \mathcal{R}' . Qu'appelle-t-on : *accélération d'entraînement* ? *accélération de Coriolis* ?

2. Déterminisme newtonien et relativité galiléenne

La déterminisme newtonien consiste à supposer qu'il est possible de déterminer l'évolution future (et éventuellement aussi l'évolution passée) d'un système mécanique à partir de la seule connaissance à une date t des positions et des vitesses de tous ses constituants dans un référentiel \mathcal{R} , en résolvant des équations différentielles d'ordre 2 de la forme

$$m\ddot{\vec{r}}_{M/\mathcal{R}} = \tilde{f}_{\mathcal{R}}(M, \vec{r}_{M/\mathcal{R}}, t). \quad (1)$$

Il appartient alors au physicien d'identifier et de modéliser les forces (réelles ou fictives) intervenant dans l'expression de $\tilde{f}_{\mathcal{R}}$.

1. En utilisant 1.9., réécrire l'équation du mouvement (1) dans un référentiel \mathcal{R}' . Montrer qu'elle s'écrit sous la forme

$$m\ddot{\vec{r}}_{M/\mathcal{R}'} = \tilde{f}_{\mathcal{R}'},$$

où l'on exprimera $\tilde{f}_{\mathcal{R}'}$ en fonction de $\tilde{f}_{\mathcal{R}}$, de l'accélération d'entraînement et de l'accélération de Coriolis.

2. Qui appelle-t-on forces d'inertie (ou forces fictives, ou encore forces de référentiel) ? En quoi leur présence dans l'équation du mouvement est-elle conceptuellement problématique ?

3. A quelle(s) condition(s) sur \mathcal{R} et \mathcal{R}' le bilan des forces aboutissant à l'expression de $\tilde{f}_{\mathcal{R}}$ est-il suffisant pour déterminer $\tilde{f}_{\mathcal{R}'}$? Comment sont reliées les coordonnées d'un même point matériel M dans deux repères fixes dans \mathcal{R} et \mathcal{R}' respectivement ? Comment appelle-t-on une *telle transformation* ?

4. Comment appelle-t-on l'opération plus générale que toutes les lois de la Physique se transforment de manière covariante sous ces transformations ? Est-elle toujours vérifiée ? Donner un (contre-)exemple.

3. Principe d'inertie et référentiels galiliens

1. Énoncer le principe d'inertie. Au vu de l'exercice précédent (en particulier de la question 2.2.), quel est son rôle ?

2. Qu'appelle-t-on *référentiel galilien* ? Est-ce une notion bien définie ? Comment la met-on en œuvre ?

3. En utilisant 2.3., déduire la relation existant entre les différents référentiels galiliens.

4. Étant donné un système matériel S dans un référentiel \mathcal{R} , comment définit-on le référentiel barycentrique \mathcal{R}_S de S ? A quelle(s) condition(s) sur S et \mathcal{R} le référentiel \mathcal{R}_S est-il galilien ?

5. Quels sont les référentiels galiliens couramment utilisés en mécanique ? A quelle(s) condition(s) peuvent-ils être considérés comme galiliens ? Citer des manifestations de leur caractère non-galilien.

4. Référentiel de Copernic et marées galactiques

1. Définir le référentiel de Copernic.

2. Ecrire, dans le référentiel de Copernic supposé galilien, l'équation du mouvement d'un point matériel P , de masse m soumis à une force réelle \tilde{f} .

Le système solaire dans son ensemble est en réalité en chute libre dans le champ de gravitation galactique \tilde{g} . Sous l'action de ce dernier, il décrit une trajectoire qui on supposera circulaire, de rayon $R = 10^5$ A.L. avec une périodicité $T = 225$ Ma.

3. Écrire, dans le référentiel de Copernic à présent supposé non-galilien, l'équation du mouvement d'un point matériel P , de masse m soumis à une force réelle \tilde{f} . Comment s'appelle le nouveau terme apparaissant dans le membre de droite de l'équation du mouvement ?

4. En supposant que le champ gravitationnel galactique \tilde{g} varie sur des distances caractéristiques de l'ordre du rayon galactique, lui-même de l'ordre de $R = 10^5$ A.L., estimer l'influence du caractère non-galilien du référentiel de Copernic : sur le mouvement de la Terre autour du Soleil qu'on suppose circulaire de rayon $r = 1,5 \cdot 10^8$ km, sur le mouvement d'une comète de passage d'Oort située sur une orbite qu'on suppose circulaire avec un rayon de l'ordre de 1 A.L.

5. Gyroscope MEMS et force de Coriolis

Un gyroscope MEMS (pour *MicroElectroMechanical Systems* en Anglais) est un dispositif permettant de mesurer la vitesse angulaire de rotation des équipements (téléphone portable, tablette etc.) à bord desquels il est embarqué. Il repose sur la mesure de la force de Coriolis agissant sur un oscillateur entretenu. On en propose la modélisation suivante : un mobile de masse m , assimilable à un point matériel M , effectue des oscillations forcées suivant l'axe Oz lié au référentiel mobile \mathcal{R}' et l'on détecte ses déplacements suivant l'axe Oy fixe dans \mathcal{R}' . On suppose qu'il est soumis à une force de rappel $-k_x \vec{y}_x - k_y \vec{y}_y$, à une force de frottements fluides $-\lambda_x \vec{y}_x - \lambda_y \vec{y}_y$, ainsi qu'à une force excitatrice $F_0 \cos(\omega_0 t) \vec{y}_x$. Le référentiel mobile \mathcal{R}' est

/ constante.

en rotation à la vitesse angulaire $\vec{\Omega} = \Omega \vec{u}_g$, dans un référentiel d'étude \mathcal{R} supposé galiléen.

1. Écrire l'équation du mouvement du point M dans \mathcal{R}' .

2. Justifier le fait que, typiquement, $\Omega \ll \omega$. En déduire qu'en régime sinusoidal forcé à la pulsation $\omega \approx \omega_g \approx \omega_p$, on a $|\vec{y}/\vec{z}| \ll 1$. Déterminer finalement le rapport $|\vec{y}/\vec{z}|$. Comment améliorer la sensibilité du capteur ? Quelle(s) contrainte(s) cela entraîne-t-il sur la conception du capteur ?

4. Discuter l'avantage d'un dispositif à oscillateurs couplés (typiquement un quartz en forme de disjoncteur) dont on exciterait le mode antisymétrique, de sorte que les deux masses aient, à chaque instant, des vitesses opposées.

6. Moment cinétique, moment dynamique

On considère un système matériel fermé S caractérisé par une distribution de masse $d\text{m}_S = \mu(M)dV_M$ et un champ de vitesses $\vec{v}_{M/\mathcal{R}}$ dans un référentiel \mathcal{R} .

1. Soit A un point de l'espace. Définir, dans \mathcal{R} , le moment cinétique \vec{L}_A de S en A .
2. Montrer que pour tout couple de points de l'espace A et B , on a

$$\vec{L}_A = \vec{L}_B + \overrightarrow{AB} \wedge \vec{P},$$

où $\vec{P} = M\vec{u}_{G/\mathcal{R}}$ désigne la quantité de mouvement totale de S dans \mathcal{R} , avec $M = \int_S d\text{m}_S$ la masse totale de S et G le barycentre de masse de S . Comment s'appelle cette propriété ? Qui appelle-t-on tenseur cinétiqun ?

3. Définir de même dans \mathcal{R} , le moment cinétique \vec{s}_A de S en un point A . Montrer qu'on a également pour tous A et B

$$\vec{s}_A = \vec{s}_B + \overrightarrow{AB} \wedge \vec{R},$$

où \vec{R} est un vecteur qu'on précisera. Qui appelle-t-on tenseur dynamique.

4. Introduire le tenseur des actions mécaniques. Écrire la relation fondamentale de la dynamique pour le système S . Énoncer en particulier le théorème du moment dynamique.

5. Montrer que

$$\vec{s}_A = \left(\frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_S + M\vec{u}_{A/\mathcal{R}} \wedge \vec{u}_{G/\mathcal{R}},$$

où G désigne le barycentre de masse du système.

6. Énoncer le théorème du moment cinétique.

7. Dans quel(s) cas courant(s) le champ des vitesses d'un système matériel fermé S constitue-t-il le moment d'un torseur ? Quelle est, dans ce(s) cas, la résultante associée ? Comment appelle-t-on ce tenseur ?

7. Théorèmes de König

On considère un système matériel fermé S caractérisé par une distribution de masse $d\text{m}_M$ et un champ de vitesses $\vec{v}_{M/\mathcal{R}}$ dans un référentiel \mathcal{R} .

1. Définir le moment cinétique barycentrique \vec{L}_g^* de S . Montrer qu'il est indépendant du point où on le calcule.
2. Énoncer et prouver le théorème de König relatif au moment cinétique.
3. Énoncer et prouver le théorème de König relatif à l'énergie cinétique.

8. Formation d'un pulsar

Un pulsar est une étoile à neutrons issue de l'effondrement gravitationnel d'une étoile suffisamment massive ayant épuisé son combustible nucléaire. En supposant qu'une étoile isolée, d'un rayon initial $R_0 = 7.10^5$ km (environ un rayon solaire), effectuant initialement une rotation propre en $T_0 = 20$ jours, se contracte sans perdre de matière jusqu'à atteindre un rayon final $R_f = 10$ km, déterminer sa période de rotation propre finale T_f . Indication : on rappelle que pour une boule homogène de masse M et de rayon R , le moment d'inertie en son centre O soit $I_O = 2MR^2/5$ – cf. TD de Mécanique des solides.

9. Système Terre-Lune

On considère le système Terre-Lune comme isolé dans le référentiel géocentrique supposé galiléen.

1. Les masses de la Terre et de la Lune sont $M_T \approx 6.10^{24}$ kg et $M_L \approx 7.10^{22}$ kg. Justifier qu'en première approximation on peut considérer le barycentre du système avec celui de la Terre.
2. On note Ω la vitesse angulaire de rotation orbitale de la Lune et par ω_L sa vitesse angulaire de rotation propre. Quelle observation contrarie aboutit à conclure que $\Omega = \omega_L$? À quoi est due cette égalité ?

4. Écrire le moment cinétique total \vec{L} du système Terre-Lune.
5. On assimile la Terre et la Lune à des boules homogènes de masses respectives M_T et M_L et de rayons respectifs $R_T \approx 6.10^3$ km et $R_L \approx 2.10^3$ km. Comparer les moments cinétiques L_T^* et L_L^* respectivement associés aux rotations propres de la Terre et de la Lune. En déduire que $|\vec{L}_T^*| \gg |\vec{L}_L^*|$. On néglige donc dans la suite la contribution de \vec{L}_L^* au moment cinétique total du système Terre-Lune.
6. Déterminer le moment cinétique orbital \vec{L}_{TL} du système en fonction de la distance Terre-Lune d_{TL} .
7. En appliquant le théorème du moment cinétique, montrer que la distance Terre-Lune d_{TL} croît au cours du temps. Estimer l'importance de ce phénomène.

10. Freinage d'un satellite artificiel par la haute atmosphère

Un satellite artificiel évolue sur orbite circulaire autour de la Terre. Outre l'attraction gravitationnelle terrestre, on suppose qu'il subit un faible frottement fluide sur les couches résiduelles de l'atmosphère terrestre. Montrer que la dissipation d'énergie par frottement entraîne une augmentation de la vitesse du satellite.

TDmec 1

TD mécanique1) L'espace - temps de la mécanique classique

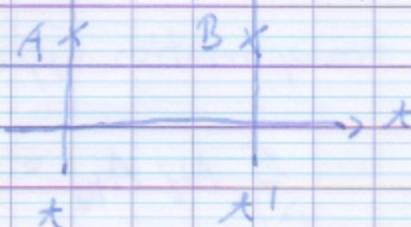
- 1) Il existe un temps absolu; la durée entre 2 événements est identique pour tous les observateurs

Par ex. 2 événements simultanés A et B, $\Rightarrow d_A = d_B$ à l'observateur

Ensemble d'événements à t:
espace homogène et isotrope à 3 dimensions

2) répond dans question (1)

3)



Non, l'espace est homogène et isotrope. On ne peut pas parler (dans l'absolu) d'événements se produisant à des dates différentes dans le même lieu, car on n'a pas une identification canonique de l'espace homogène et isotrope entre ces deux dates.

Il manque un repère!

4) Une origine et une base d'espace ($\vec{e}_1, \vec{e}_2, \vec{e}_3$)
(un point particulier)

Orthonormé, C.A.D. $\vec{e}_i \cdot \vec{e}_j = \delta_{ij}$ $\forall i, j = 1 \dots 3$, alors

On peut bien repérer un point par ses coordonnées

$$\vec{OM} = \sum_{i=1}^3 x_i \vec{e}_i \Rightarrow (t, x_1, \dots, x_3)$$

Soit R , $t + R'$: où $R = (\vec{e}_1, \vec{e}_2, \dots, \vec{e}_3)$, $tR' = (0, \vec{e}_1, \dots, \vec{e}_3)$

$$\begin{aligned} \vec{OM} &= \sum_{i=1}^3 x_i \vec{e}_i = \vec{O} \vec{O}' + \vec{O}' \vec{M} = \sum_{i=1}^3 B_i \vec{e}_i + \sum_{i=1}^3 x_i \vec{e}_i \\ &= \sum_{i=1}^3 B_i \vec{e}_i + \sum_{i=1}^3 x_i (\vec{e}_i \cdot \vec{e}_j) \vec{e}_j \end{aligned}$$

projection sur $\vec{e}_j \rightarrow R$

alors $\vec{OM} = \sum_{i=1}^3 A_{ij} x_j + B_i$

matrice de rotation translation

On appelle ceci une transformation affine.

$$A_{ij} = (\vec{e}_j \cdot \vec{e}_i), \quad \sum_{j=1}^3 A_{ij} A_{kj} = \delta_{ik}$$

$$\vec{e}_i \cdot \vec{e}_j = \vec{e}_i \cdot \vec{e}_j = \delta_{ij}$$

$$En effet: \vec{e}_i = \sum_{j=1}^3 (\vec{e}_i \cdot \vec{e}_j) \vec{e}_j$$

On prendra le produit scalaire \Rightarrow rotations

5) Référentiel:

- Hélice
- Solide de référence \Rightarrow Repère à chaque élément

TD méca 2

alors :

$$\vec{r}(t) \quad \vec{e}(t)$$

$$t \quad t' \rightarrow t$$

* Le repère est donné par la vitesse à rotation constante par rapport au repère fixe.

(1) Par définition :

$$\frac{d\vec{r}}{dt} = \sum_{i=1}^3 \frac{dv_i}{dt} \vec{e}_i$$

dans un local pixel($\vec{e}_1, \dots, \vec{e}_3$) dans \mathcal{R} .

vectoriel de \mathcal{R}'

$$\frac{d\vec{e}_i}{dt} \quad \text{on peut trouver } \vec{e}_i' / \text{local } \vec{e}_i'$$

réalisé dans \mathcal{R}

preuve :

$$\frac{d\vec{e}_i}{dt} = \sum_{j=1}^3 \frac{dA_{ji}}{dt} \vec{e}_j \quad (\text{car } \vec{e}_i' = A_{ji} \vec{e}_j \text{ voir q.3})$$

$$= \sum_{j,k=1}^3 \frac{dA_{ji}}{dt} A_{kj}^{-1} \vec{e}_k$$

$$= A^{-1} \frac{dA}{dt} \quad \text{or on a } A^T A = A A^T$$

$$\text{donc } \frac{dA^T A}{dt} = A^T \frac{dA}{dt} \quad (A \text{ est une rotation, donc})$$

$$(A^{-1} = A^T)$$

$$0 \in A^T A = I$$

$$\Rightarrow \frac{dA^T A}{dt} + A^T \frac{dA}{dt} = 0$$

$$\text{d'où } A^T \frac{dA}{dt} = - \frac{dA^T A}{dt} = - \left(\frac{dA}{dt} A \right)^T$$

donc $A^T \frac{dA}{dt}$ est une matrice 3×3 antisymétrique

$$A^T \frac{dA}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & -\omega_3 \omega_2 \\ \omega_3 & 0 & -\omega_1 \\ -\omega_2 & \omega_1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{Finalement } A^T \frac{dA}{dt} \begin{pmatrix} \vec{e}_1 \\ \vec{e}_2 \\ \vec{e}_3 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0 & -\omega_3 \omega_2 \\ \omega_3 & 0 & -\omega_1 \\ -\omega_2 & \omega_1 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \vec{e}_1 \\ \vec{e}_2 \\ \vec{e}_3 \end{pmatrix}$$

$$= \begin{pmatrix} -\omega_2 \vec{e}_3 + \omega_1 \vec{e}_2 \\ -\omega_3 \vec{e}_1 - \omega_1 \vec{e}_3 \\ -\omega_2 \vec{e}_1 + \omega_1 \vec{e}_2 \end{pmatrix}$$

$$= \tilde{\alpha} \wedge \vec{e}_1 \quad \text{où } \tilde{\alpha} = (\omega_1, \omega_2, -\omega_3)$$

En conséquence :

$$\left(\frac{d\vec{r}}{dt} \right)_{OZ} = \left(\frac{d}{dt} \sum_{i=1}^3 V_i \vec{e}_i \right)_{OZ} = \sum_i \frac{dV_i}{dt} \vec{e}_i + \sum_{i=1}^3 V_i \left(\frac{d\vec{e}_i}{dt} \right)_{OZ}$$

Définition 3

$$\text{d'où: } \left(\frac{d\vec{v}}{dt} \right)_{R'} = \left(\frac{d\vec{v'}}{dt} \right)_{R'} + \sum_{i=1}^n v_i \vec{e}_i' \cdot \vec{e}_i'^{\top} \vec{e}_i$$
$$= \left(\frac{d\vec{v'}}{dt} \right)_{R'} + \vec{e}_{R'/R} \wedge \vec{v'}$$

Vecteur \vec{v}' n'est pas forcément la vitesse mais un vecteur
avec $\vec{v}' = \sum_{i=1}^n v_i \vec{e}_i'$

8) Par identification dans $R'(o; \vec{e}_i')$ $\vec{v}' = (0; \vec{v}_e)$

$$\vec{v}'_{R'/R} = \left(\frac{dO_R}{dt} \right)_{R'}$$

$$= \frac{d(O_R + O'_R)}{dt} \Big|_{R'}$$

$$= \vec{v}_{O'_R} + \left(\frac{dO'_R}{dt} \right)_{R'}$$

$$= \vec{v}_{O'_R} + \frac{dO'_R}{dt} \Big|_{R'} + \vec{e}_{R'/R} \wedge \vec{v}_{O'_R}$$

$$= \vec{v}_{O'_R} + \vec{v}_{O'_R} + \vec{e}_{R'/R} \wedge \vec{v}_{O'_R}$$

vitesse directement v_e

v_e est la vitesse du point fixe dans R'
et coïncide avec v_e à chaque date.

g) la vitesse d'inertiement est également le champ des vitesses d'un "solide" constitué des points fixes de Ω' (et donc par rapport au solide de référence définissant Ω' !).

g) Par définition dans $\Omega = (0, \vec{e}_i)$ et $\Omega' = (0', \vec{e}'_i)$

$$\vec{a}_i = \frac{d\vec{v}_{i/\Omega}}{dt} / \Omega$$

$$= \frac{d}{dt} [\vec{r}_{m/\Omega'} + \vec{v}_{0'/\Omega'} + \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge \vec{r}_{m/\Omega'}] / \Omega$$

$$= \left(\frac{d\vec{r}_{m/\Omega'}}{dt} \right)_{\Omega'} + \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge \left(\frac{d\vec{r}_{m/\Omega'}}{dt} \right)_{\Omega'} + \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge (\vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega})$$

$$1 = \left(\frac{d\vec{r}_{m/\Omega'}}{dt} \right)_{\Omega'} + \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge \vec{v}_{m/\Omega'}$$

$$2 = \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega}$$

$$3 = \left(\frac{d\vec{r}_{m/\Omega'}}{dt} \right)_{\Omega'} \wedge \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega}$$

$$4 = \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge (\vec{r}_{m/\Omega'} + \vec{\omega}'_{\Omega'/\Omega} \wedge \vec{r}_{m/\Omega'})$$

TD mecc 4

d'où:

$$\vec{a}_c = \vec{a}_{\text{moy}} + \vec{a}_{\text{rot}} + (\vec{d} - \vec{r}_{\text{OZ}}) \cdot \vec{\omega}^2 \times \vec{r}_{\text{OZ}}$$

$$+ 2 \cdot \vec{\omega} \times \vec{v}_{\text{rel}} \approx \vec{v}^2 / R$$

accélération de coriolis \vec{a}_c

Rg: L'accélération d'entraînement est l'accélération du point fixe dans Ω' coïncidant avec M. En effet si on prend un point fixe dans Ω' on trouve comme accélération l'accélération d'entraînement!

$$\vec{a}_c \neq \frac{d\vec{v}_{\text{rel}}}{dt}$$
 en général.

exercice 2

Déterministe newtonien et relativité galiléenne

Rg: Une mécanique qui engendrait des équations d'onde supérieure à 2, en mécanique classique donnerait une énergie cinétique non bornée par le bas. Ceci démontrait la instabilité du système à tout instant augmentant l'énergie cinétique.

- 1) On regarde des particules ponctuelles.

D'après ex 1 Q.9; on a dans Ω' :

équation de conservation de la quantité

pour l'équation:

$$m \ddot{\vec{a}}_{M/R} = \vec{F}_R$$

$$m \ddot{\vec{a}}_{M/R} + \vec{f}_R - m \ddot{\vec{a}}_e = m \ddot{\vec{a}} = \vec{F}_e$$

2) $-m \ddot{\vec{a}}_e$ et $-m \ddot{\vec{a}}_e$ sont des forces négatives de résistance à l'inertie.

La présence de forces d'inertie dans les équations du mouvement entraîne leur dépendance dans un référentiel à priori inertiel dans lequel la représentation prévoit lui aussi un mouvement inconnu.

3) Il faut faire les termes d'inertie disparaître pour avoir $\vec{F}_R = \vec{F}_e$ ce qui sera suffisant

Ceci se traduit en disenant que $\vec{F}_R |_R = 0$ et $\vec{a}_e |_R = 0$

Dans les forces d'inertie entre R et M disparaissent par tout mouvement de M statique ainsi:

$$\begin{aligned}\vec{F}_R |_R &= 0 \\ \vec{a}_e |_R &= 0\end{aligned}$$

Alors R' fait une translation rectiligne et uniforme par rapport à R .

c'est dans R .

$$\vec{x}_i = \sum_{j=1}^3 A_{ij} \vec{x}'_j + \vec{r}_i^{(0)} t \cdot \beta_i^{(0)} \quad \text{et} \quad \vec{x} = \vec{t} \vec{v}_0$$

la rotation n'importe pas au temps!

Théorie S

On appelle ceci la transformation de Galilée.

- 4) En exigeant que toutes les lois de la physique se transforment de manière constante dans la transformation de Galilée, on parle le principe de Relativité galiléenne.

Nous, les eq. de newton sont covariantes de Lorentz et non galiléen.

exercice 3 principe d'inertie et référentiel galiléen

- 1) Principe d'inertie:

3 des référentiels, dit galiléens, dans lesquels un point matériel isolé est animé d'un mouvement de translation rectiligne et uniforme. \rightarrow utiliser ceci pour définir un rep. galiléen.

- 2) La notion est mal défini car circulaire. Le principe d'inertie garantie (en postulant) l'existence de référentiels dans lesquels les équations du mouvement peuvent être établies en énumérant les systèmes agissant sur le système étudié, i.e. \Rightarrow pas de forces d'inertie.

La définition proposée par le principe d'inertie est une définition circulaire. En effet on doit connaître la définition d'une force qui ne peut être fait que dans un référentiel galiléen.

Pour le mettre en œuvre il faut:

- définir un référentiel
- faire le bilan des forces connues
- résoudre les équations du mouvement] soit accord anticipant
- faire l'expérience] soit désaccord.

En cas de désaccord :

- force oubliée
- force non modélisée
- caractérisation galiléenne du référentiel.
↳ Forces d'inertie à prendre en compte.



On arrive donc à une hiérarchie de référentiels galiléens.

- 3) de 3.1 et 2.3 il en découle naturellement que deux référentiels galiléens sont en translation rectiligne et uniforme l'un par rapport à l'autre.
- 4) Soit R un référentiel et soit S un système matériel.

On définit $R_{S^*} = (G, \vec{e}_1, \dots, \vec{e}_3)$ ↳ def. du rep. barycentrique.

↑
cas du rep. de départ!

Où G est le barycentre de S et $\vec{e}_1, \dots, \vec{e}_3$ sont placés dans R .

R_{S^*} est galiléen si R est galiléen et si G effectue un mouvement de translation rectiligne uniforme dans R . Ceci est le cas, par exemple si S est (pseudo) isolé.

T) aca

G

S)

- Référentiel terrestre :

• origine : n'importe quel point fixe par rapport à la Terre

• axes fixes par rapport à la Terre.

↳ galiléen pour échelles de temps $T \ll 24\text{ h}$.

↳ ex. gyroscope, pendule de Foucault.

- Référentiel géocentrique

• origine : Barycentre de la Terre

• axes fixes par rapport au centre de la Terre

(on peut déformuler de la rotation de la Terre)

↳ galiléen pour échelles de temps $T \ll 1\text{ an}$

- Héliocentrique

• origine : Barycentre du Soleil / ou époque lénitide transition de la Terre

• axes fixes pour 3 étoiles lointaines

↳ galiléen pour échelles de temps $T \ll 250\text{ Millions d'années}$

- Copernique :

• origine : barycentre du système solaire

• identique pour le reste au rep. Héliocentrique

exercice 4) Référentiel de Copernic et marées saillantes

1) C.F. à 5 en 3

2) On suppose le réf. de Copernic DR galiléen. Attaque au point A :

$$m \vec{a}_{\text{pla}} = \vec{F}$$

3) On appelle R_c son galiléen.

G

Le barycentre du système solaire est connu à une précision :

$$* \vec{r}_{G/R} = \vec{s}(G) \quad \text{- pfd pour } G \text{ dans } R_c$$

avec R_c un rep. galiléen autre.

Comme R_c est non galiléen : \curvearrowleft on considère que le rep. n'est pas pas !

En effet on considère que les étoiles qui couvrent à peu près les zones dans R_c sont aussi celles qui possèdent l'ascendance.

$$\vec{m}_{\text{eff},R_c} = \vec{m}_G(R) - \vec{s}(G)$$

\curvearrowright

terme de marée galactique !

4) Comme on cherche si l'influence des marées éloignées est plus petite que la distance caractéristique de \vec{s} , on peut poser un DR à l'ordre 1 : autour R .

$$\vec{a}_{\text{eff}} = (\vec{G}\vec{P} \cdot \vec{v}) \vec{s}(G) + \vec{F} + o(\|\vec{G}\vec{P}\|^2)$$

On a donc, en ordre de grandeur :

$$\frac{\|\vec{G}\vec{P}\|}{R} \vec{s}(G) = \frac{\|\vec{G}\vec{P}\| \cdot R \cdot R^2}{R} \quad \rightarrow \text{car } \vec{a}_{G/R} = n \vec{v} ?$$

$$= \|\vec{G}\vec{P}\| R^2 = \|\vec{G}\vec{P}\| \frac{R^2}{T^2}$$

Il suffit de comparer $\frac{R^2}{T^2}$ à l'effection de la Terre par le soleil.

Merci - 7

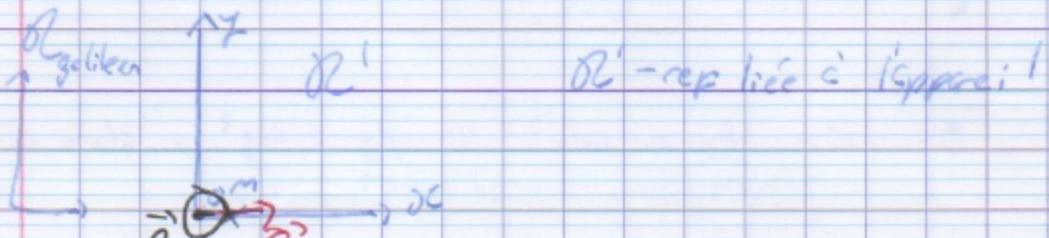
donc $\frac{4\pi^2 r}{T^2} \ll \frac{GMMS}{r^2} \rightarrow$ l'équation de Coriolis apparaît galiléen.

Notamment : $\frac{4\pi^2 r}{T^2} \cdot \frac{r^2}{GM} = 4\pi^2 \frac{r^3}{GM T^2}$ } si r^3 indépendant
on peut sortir de l'approximation galiléenne :

avec : $R = R_0 \left(\frac{GM T^2}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}}$

Typiquement, les comètes du Nove et d'Oort sont un des premiers objets dont on ne peut résoudre le champ de forces gravitationnelles

exercices Gyroscope MEMS et force de Coriolis



oscillateur armé au bout de masse m

1) Dans Oz' :

$$m a_{xy}(Oz') = -kx \cdot x \bar{x} \bar{x}' - ky \cdot y \bar{y}' - kx \cdot \bar{x} \bar{x}' - ky \cdot \bar{y}' \\ + F_0 \cos(\omega t) \bar{x} \bar{x}' - m \bar{\omega}_1^2 [\bar{a}_1 (x \bar{x} + y \bar{y})] \\ - 2m \bar{\omega}_1 [\bar{x} \bar{x}' + \bar{y} \bar{y}']$$

On projette :

$$\left\{ \begin{array}{l} m\ddot{x} + \cancel{\omega_x \dot{x}} + b_{xx}x = F_0 \cos(\omega t) + R^2 x + 2R\omega y \\ m\ddot{y} + \cancel{\omega_y \dot{y}} + b_{yy}y = m\omega^2 y - 2m\omega x \end{array} \right.$$

2) Typiquement $R \ll \omega$, préssure propre des rotors qui est souvent utilisée dans ces appareils.

On a :

$$\left\{ \begin{array}{l} \ddot{x} + \frac{b_{xx}}{m}x + \frac{b_{yy}}{m}y = \frac{F_0}{m} \cos(\omega t) + R^2 x + 2Ry \\ \ddot{y} + \frac{b_{yy}}{m}y + \frac{b_{xx}}{m}x = -\omega^2 y - 2\omega x \end{array} \right.$$

On pose $\frac{b_{xx}}{m} = \omega_x^2$ et $\frac{b_{yy}}{m} = \omega_y^2$, alors en RSF :

$$-\omega_x^2 x + i\omega_x \dot{x} + \omega_y^2 y = \frac{F_0}{m} + R^2 x + 2Riy$$

$$-\omega_x^2 x + i\omega_x \dot{x} + \omega_y^2 y = -R^2 y - 2i\omega R x$$

Or $(\omega_x^2 - R^2)x \underset{\substack{\uparrow \\ \ll \omega_x^2}}{\sim} \omega_x^2$ donc on n'agit pas!

Et on prendra ω proche de ω_x

Exercice 8

On connaît alors que

$$\frac{2}{2} \frac{dx}{dt} = 2i\omega R - i\omega \frac{Q_2}{m} \ll 1$$
$$\frac{(w_x^2 - \omega^2) + i\omega w_x}{m}$$

alors comme les n'ont pas trop petit devant 1.

$$i\omega \left(\frac{dx \cdot x - R_2 Q_2}{m} \right) \approx i\omega dx \cdot x$$

Donc on a :

$$-\omega^2 x + i\omega dx \cdot x + \omega_x^2 x = \frac{P_0}{m} \quad \begin{array}{l} \text{oscillations harmoniques} \\ \text{amplitude et} \\ \text{entretenue} \end{array}$$

$$\left| \frac{y}{x} \right| = \frac{2\omega R}{\sqrt{(\omega_x^2 - \omega^2)^2 + \omega^2 \frac{Q_2^2}{m^2}}} \quad \text{avec } \omega y = -k_2 Q_2 m$$

$$\left| \frac{y}{x} \right| = \frac{2\omega R}{\omega_x \sqrt{\left(\frac{\omega_x - \omega}{\omega} \right)^2 + \frac{1}{Q_2^2}}} \quad \text{avec } \omega = \omega_x$$

$$\left| \frac{y}{x} \right| = \frac{2\omega R}{\omega_x} \quad \begin{array}{l} \text{comme minimiser le dénominateur} \\ \text{pour cette valeur de } \omega \end{array}$$

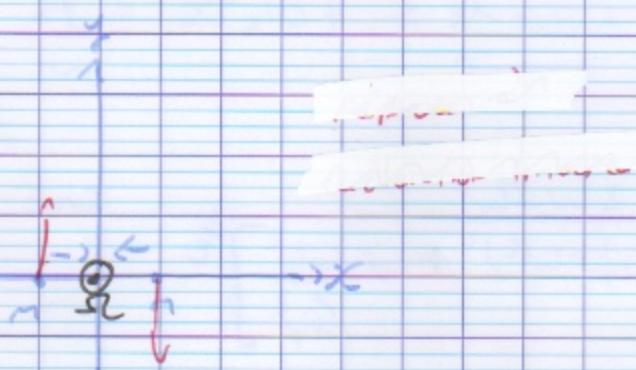
pour améliorer la sensibilité on peut:

$$Q_y \rightarrow 0 \text{ ou si } m \neq 0 \Rightarrow w_y \downarrow$$

On peut augmenter Q_y pour réduire l'importance. Surtout on peut augmenter m mais on a des limites de densité donc au bout d'un moment on devra augmenter la taille.

Donc ce type de synergies sont petites et peuvent coûter au prix de la sensibilité ω qui est liée à

4) caractéristiques on aura:



La force de Coriolis est linéaire en vitesse donc la réponse du corps sera opposé pour les 2 axes.

↳ ceci sera contradictif pour les nut. de rotation

Cependant une accélération linéaire aura une contribution opposé pour les 2 axes (voir y) ! Ceci n'est pas le cas pour un système à une masse !

TD récita 9

exercice 6 Moment cinétique, moment dynamique

$$1) \vec{L}_A = \int_S dm_i \vec{r}_i \times \vec{v}_{i/R}$$

2) Soient A et B 2 points de l'espace.

$$\vec{L}_A = \int_S dm_i \vec{r}_i \times \vec{v}_{i/R}$$

$$= \int_S dm_i \vec{A}\vec{B} \times \vec{v}_{i/R} + \int_S dm_i \vec{B}\vec{A} \times \vec{v}_{i/R}$$

$$= \int_S dm_i \vec{A}\vec{B} \times \vec{v}_{i/R} + \vec{L}_B$$

or \vec{AB} dépend pas du point sur lequel on donne, donc

$$\vec{L}_A = \vec{AB} \times \int_S dm_i \vec{v}_{i/R} + \vec{L}_B$$

$$\text{or } \int_S dm_i \vec{v}_{i/R} = \int_S dm_i \frac{d\vec{r}_i}{dt} \Big|_{R2}$$

$$= \frac{d}{dt} \left[\int_S dm_i \vec{r}_i \right]_{R2}$$

$$= \frac{d}{dt} [m \vec{R}]_{R2}$$

$$= m \frac{d\vec{R}}{dt} = \vec{p}$$

$$d\omega \vec{L}_A = \vec{L}_B + \vec{AB} \wedge \vec{\omega}_{\text{ext}}$$

\vec{P} dans l'exercice.

- Ondit que L_A est un champ barycentrique ou spiprojectif

$$\text{C.A.D. } (\vec{L}_A - \vec{L}_B) \cdot \vec{AB} = 0$$

Torseur cinétique: torseur dont les éléments de réduction sont \vec{L}_A et \vec{P} ; $\{\vec{L}_A, \vec{P}\}$

3) Moment dynamique:

$$\vec{s}_A = \int_S dm_A \vec{AM} \wedge \vec{\omega}_{\text{ext}}$$

\downarrow
système

Définition

$$On = \vec{V}_{AIB}$$

$$\vec{s}_A = \int_S dm_A (\vec{AB} + \vec{B}y) \wedge \vec{\omega}_{\text{ext}}$$

(clés)

$$= \int_S dm_A \vec{AB} \wedge \vec{\omega}_{\text{ext}} + \vec{s}_B$$

\vec{P} dans l'exercice

$$= \vec{s}_B + \vec{AB} \wedge \int_S dm_A \vec{\omega}_{\text{ext}}$$

et, car
système matériel



TD mes 10

On peut aller plus loin :

$$\begin{aligned}\vec{\delta_A} &= \vec{\delta_B} + \vec{AB} \cdot \int_S dm \frac{d^2 \vec{a}_G}{dr^2} \\ &= \vec{\delta_B} + \vec{Am} \cdot M \vec{a}_{G/G} \underbrace{r}_{R}\end{aligned}$$

avec G : centre de S
et $M = \int_S dm$

Finlement :

$$\vec{\delta_A} = \vec{\delta_B} + \vec{AB} \cdot M \vec{a}_{G/G}$$

+ accélération du barycentre
x la masse totale dans R.

Torsion dynamique : $\{\vec{\delta_A}, \vec{\theta_A}\}$

4)

On a défini jusqu'ici le membre de gauche du PFD des parois de torsion. Il nous reste maintenant de définir le chargé de forces subit par le système.

On définit à présent le chargé résultant mécanique des forces subies par le système $\vec{f_m}$ de sorte que la résultante $\vec{F} = \int_S dV f_m$.

moment des forces en A:

$$\vec{M_A} = \int_S dV m \vec{Am} \wedge \vec{f_m}$$

On peut vérifier avec challes que $\vec{M_A} = \vec{M_B} + \vec{AB} \wedge \vec{F}$ On a donc : torsion des actions mécaniques $\{\vec{M_A}, \vec{F}\}$

PFD:

$$p(n) dV(n)$$

PFD_{ext}

$$\vec{F} = \int_S dV \vec{f}_m = \int_S dm \vec{a}_{kin} = \vec{R}$$

$$\vec{U}_A = \int_S dV \vec{f}_n \vec{n}_m = \int_S dm \vec{a}_n \vec{n}_m = \vec{\delta}_A$$

Relation fondamentale de la dynamique pour δ : $\{ \vec{\delta}_A = \vec{U}_A - \vec{F} \}$

Rg: On peut distinguer les actions extérieures et intérieures.

$$\vec{F} = \int_S dV_A \vec{f}_m = \underbrace{\int_S dV_m (dV_n \vec{f}_{kin})}_{\text{on intègre sur } M \text{ et sur}} + \int_S dV_A \vec{f}_{ext}$$

on intègre sur M et sur

M , comme $f_{n-m} = -f_{m-n}$

Ceci vaut 0!

$$= \int_S dV_n \vec{f}_{ext} = \vec{F}_{ext}$$

$$\vec{U}_n = \int_S dV_n \vec{a}_n \vec{n}_m$$

$$= \int_S dV_n (dV_m \vec{a}_n \vec{n}_m \vec{f}_{ext} + \int_S dV_m \vec{a}_n \vec{n}_m \vec{f}_{ext})$$

M et N variables nulles, on peut les intégrer dans l'intégrale ou séparer en 2 parties \vec{U}_N et \vec{U}_M .

$$= \frac{1}{2} \int_S dV_m \left[\underbrace{\int_S dV_n (\vec{a}_n \vec{n}_m \vec{f}_{ext})}_{\vec{U}_A \vec{f}_{ext}} + \int_S dV_n \vec{a}_n \vec{n}_m \vec{f}_{ext} \right] + \vec{U}_A^{ext}$$

$$= \frac{1}{2} \int_S dV_m \int_S dV_n \vec{a}_n \vec{n}_m \vec{f}_{ext} + \vec{U}_A^{ext}$$

TD n° 11

Si on suppose en outre que $\vec{F}_{\text{ext}} \parallel \vec{v}_m$, alors
 $M_A = M_A^{\text{ext}}$

de plus $\vec{F}_{A \rightarrow m} = -\vec{F}_{m \rightarrow A}$ (pas mal avec des potentiels retardés)

rs: parfois $\vec{F}_{A \rightarrow m} \neq \vec{v}_m$

ex: $M_f \stackrel{\vec{P}_d}{\leftarrow} \text{diode}$ ceci est un pb. de limite car
en résistance: $\frac{V_f}{I_f} = \frac{V_0}{R}$
 $\Rightarrow \vec{P}_{M_f \rightarrow m}$

Dans la limite dipolaire il faut prendre en compte la distribution des moments de forces $\vec{P}_N \vec{E}$

L'électromagnétisme est riche en situations où nos hypothèses sont plus vraies.

5) Méthode Par définition:

$$\left(\frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_{B2} = \frac{d}{dt} \left(\int_S d\vec{r}_m \vec{A}_m \cdot \vec{v}_m / \epsilon_0 \right)$$

$$= \int_S d\vec{r}_m \left[\frac{d\vec{A}_m}{dt} \cdot \vec{v}_m / \epsilon_0 + \vec{A}_m \cdot \frac{d\vec{v}_m}{dt} / \epsilon_0 \right]$$

On a pas supposé A fixe ! A est gg.
Il peut introduire un point fixe.

$$\frac{d\vec{L}_A}{dt} = \int_S d\vec{r}_m \left[\frac{d\vec{A}_0}{dt} \cdot \vec{v}_m / \epsilon_0 + \frac{d\vec{v}_m}{dt} \cdot \vec{A}_0 / \epsilon_0 \right] + \vec{G}_A$$

$$\frac{d\vec{L}_A}{dt} = -\vec{v}_{AIR} \wedge (\text{demi}\vec{r}_{m/R} + \vec{s}_A)$$

$$= -\vec{v}_{AIR} \wedge M\vec{v}_{G/R} + \vec{s}_A$$

finalement:

$$\vec{s}_A = \left(\frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R + \vec{v}_{AIR} \wedge \vec{v}_{G/R}$$

rg: si $\vec{v}_{AIR} = \vec{0}$ ou si $A = G$ on retrouve la formulation classique du théorème du moment cinétique!

$$\vec{s}_A = \left(\frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R$$

6) On formule alors le théorème du moment cinétique:

Si A est un point fixe ou le barycentre G de solide, on a:

$$\left(\frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R = \vec{M}_A^{\text{ext}}$$

7) Pour un solide^{inéformable}, on a:

$$\vec{v}_A = \vec{v}_0 + \vec{AB} \wedge \vec{c}_{S/R}$$

rg: $(\vec{v}_A - \vec{v}_B) \cdot \vec{AB} = 0$ equiprojectivité \rightarrow solide inéformable.

T) nece. n

Ceci est équivalent à : $\frac{d\vec{AB}}{dt} \cdot \vec{AB} = 0$

(\Leftrightarrow) $\frac{d(\|\vec{AB}\|)}{dt} = 0$ à nouveau indéformable

Pour les solides indéformables, on définit le torsion cinétique:

$$\{\vec{v}_A, -\vec{\omega}_{sys}\}$$

exercice 7: Théorème de König:

1) Soit OZ un référentiel et OZ^* le référentiel tangentiel de S associé.

On définit :

$$\vec{L}_A^t = \int_S dm_A \vec{A}_M \wedge \vec{v}_{M/OZ^*}$$

A \neq :

$$\vec{L}_B^t = \int_S dm_B \vec{B}_M \wedge \vec{v}_{M/OZ^*}$$

$$= \int_S dm(\vec{BA}) \vec{v}_{M/OZ^*} + \int_S dm_A (\vec{A}_M) \vec{v}_{M/OZ^*}$$

$$= \vec{BA} \wedge \int_S dm \vec{v}_{M/OZ^*} + \vec{L}_A^t$$

or $\vec{v}_{M/OZ^*} = \frac{d\vec{GM}}{dt} \text{ et donc } \int_S dm \vec{v}_{M/OZ^*}$

$$= \frac{d}{dt} \left(\int_S \text{d}\nu_M \tilde{G}^* \right)_{t=0} = 0 \text{ par définition du baromètre du système } G$$

donc $L_A = L_B = L^*$

2) Théorème de Koenig 1 :

$$\stackrel{\rightarrow}{L}_A = \int_S \text{d}\nu_M \stackrel{\rightarrow}{A} \cdot \stackrel{\rightarrow}{V}_{A/R}$$

$$\Rightarrow \int_S \text{d}\nu_M \stackrel{\rightarrow}{A} \cdot [\stackrel{\rightarrow}{V}_{G/R} + \stackrel{\rightarrow}{V}_{M/R}]$$

avec $\text{d}\nu_M = 0$

$$= M \stackrel{\rightarrow}{A} \cdot \stackrel{\rightarrow}{V}_{G/R} + L^*$$

d'où : $\stackrel{(M)}{L_A} = L^* + M \stackrel{\rightarrow}{A} \cdot \stackrel{\rightarrow}{V}_{G/R}$

3) Théorème de Koenig 2

$$E_C = \frac{1}{2} \int_S \text{d}\nu_M \stackrel{\rightarrow}{V}_{A/R}^2$$

$$= \frac{1}{2} \int_S \text{d}\nu_M [\stackrel{\rightarrow}{V}_{G/R} + \stackrel{\rightarrow}{V}_{M/R}]^2$$

index de M = 2 dans l'intégrale

$$= \frac{1}{2} \int_S \text{d}\nu_M [V_{G/R}^2 + V_{M/R}^2 + 2 \stackrel{\rightarrow}{V}_{G/R} \cdot \stackrel{\rightarrow}{V}_{M/R}]$$

TD n°rc 13

$$E_c = \frac{1}{2} M \vec{v}_G^2 + E_c^* + \vec{r}_{G/R} \cdot \int_S dm \vec{v}_R / dt$$

$$\Rightarrow \left(\frac{d}{dt} (\vec{r}_G + \vec{r}_R) \right)_{\text{fixe}}$$

$$E_c^{(R)} = E_c^* + \frac{1}{2} M \vec{v}_R^2$$

exercice 9 Système Terre-Lune :

Soit le système galiléen.

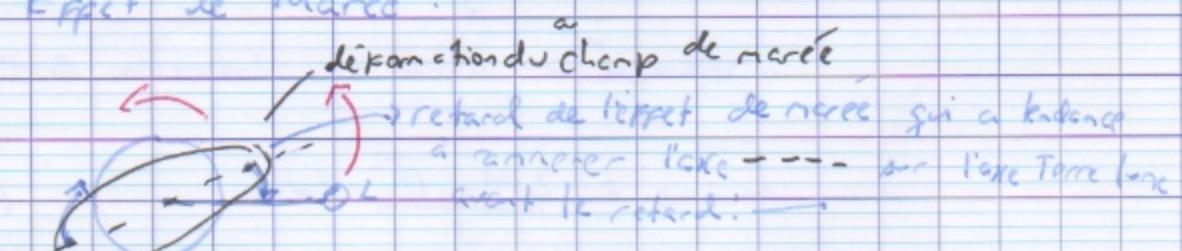
1) Barycentre G: $\int_S dm \vec{g}_G = 0 \Leftrightarrow \int_T \vec{g}_T dm_T + \int_L \vec{g}_L dm_L = 0$

Le barycentre G du système Terre-Lune est déplié par

$$\vec{G}_T + \frac{M_L}{M_T} \vec{G}_L = \vec{0} \quad \text{avec } \frac{M_L}{M_T} \lesssim 10^{-2}$$

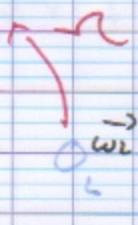
$$\text{donc } \vec{G}_T = \vec{0}$$

2) Effet de marée :



courbe de freinage $\Rightarrow + 2m/s$ arraché pour T/jour

3)



$\vec{L} = \vec{L}_1$ car on observe sur Terre toujours la même face de la lune.

Ceci est dû au réalignement orbital par effet de marée (Tidal locking), plus important sur la lune que sur la Terre.

4)

Moment cinétique Total restant au centre de la Terre :

$$\begin{aligned}\vec{L}_{\text{Total}} &= \vec{L}_{\text{Terre}} + \vec{L}_{\text{lune}} \\ &= \vec{L}_{\text{Terre}} + \underbrace{\vec{L}_{\text{orbite lune}} + \vec{L}_{\text{lune}}}_{\text{König}}\end{aligned}$$

$$5) \text{ Pour } \vec{L}_{\text{Terre}} = \frac{2M_{\text{Terre}}R_{\text{Terre}}^2}{5} \vec{\omega}_{\text{Terre}}$$

réalignage du satellite vers l'orientation Q.P.

$$\vec{L}_{\text{lune}} = \frac{2M_{\text{lune}}R_{\text{lune}}^2}{5} \vec{\omega}_{\text{lune}}$$

par des
batteuses
rééquilibrées
horizontales.

$$\text{on } \frac{\|\vec{L}_{\text{lune}}\|}{\|\vec{L}_{\text{Terre}}\|} = \frac{m_{\text{lune}}r_{\text{lune}}^2/\vec{\omega}_{\text{lune}}}{m_{\text{Terre}}R_{\text{Terre}}^2/\vec{\omega}_{\text{Terre}}} \leq 10^{-3}$$

$$\sim 10^{-2} \quad \sim 10^{-1}$$

TD n°cc 14

Dans un système de référence fixe :

$$\text{alors } \vec{L}_{\text{total}} = \vec{L}_{\text{terre}} + \vec{L}_{\text{Lune}}$$

$$\begin{aligned} \text{or } \vec{L}_{\text{Lune}} &= \vec{r}_{\text{Lune}} \times \vec{v}_{\text{Lune}} \\ &= M_{\text{Lune}} d_{\text{TL}} v_{\text{Lune}} \hat{\vec{r}}_{\text{TL}} \\ &= M_{\text{Lune}} d_{\text{TL}} (d_{\text{TL}} - \Omega) \hat{\vec{r}}_{\text{TL}} \end{aligned}$$

Pour un mouvement orbital circulaire de la Lune on va se placer dans le référentiel de centre T où la Lune est fixe.

$$\text{on a alors } \cancel{M_{\text{Lune}} \omega^2 dr_L} = \cancel{\frac{G_N M_{\text{Lune}}}{dr_L^2}} \cancel{M_{\text{Lune}}} \quad \begin{matrix} \text{Cte. gravit. attaction} \\ \text{gravitationnelle} \end{matrix}$$

force centrifuge car rep.

Tournant

$$\text{on trouve alors } \omega^2 = \left(\frac{G_N M_{\text{Ti}}}{dr_L^3} \right)^{\frac{1}{2}}$$

donc finalement :

$$\vec{L}_{\text{total}} = \left[2 M_{\text{Lune}} R_L^2 \omega_T + M_{\text{Lune}} d_{\text{TL}}^2 \left(G_N M_{\text{Ti}} \right)^{\frac{1}{2}} \right] \hat{\vec{r}}_{\text{TL}}$$

$$\vec{L}_T = \left[\frac{2 M_{\text{Lune}} R_L^2 \omega_T}{S} + \frac{G_N^{\frac{1}{2}} M_{\text{Lune}}^{\frac{1}{2}} M_{\text{Ti}}}{S} d_{\text{TL}}^{\frac{1}{2}} \right] \hat{\vec{r}}_{\text{TL}}$$

7) On applique le théorème du moment cinétique (en $\vec{r} \equiv$ Grand axe).

$$\vec{\tau} \cdot \vec{m}_z = \left[2 \cancel{M} \cancel{R_f^2} \omega_r + G M \left(\frac{k_e}{r} \times \vec{F}_{\text{ext}} \right) \right]$$

$$= \cancel{\epsilon_f}$$

Car système isolé donc $\frac{dL}{dt} = \vec{m}_A^{\text{ext}}$

Comme on constate que $\omega_r \downarrow \Rightarrow dL \neq 0$