

## Quelques rappels élémentaires de Mécanique classique

### 1. L'espace-temps de la mécanique classique

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

2. Comment définir-on la notion d'événements simultanés. Dépend-t-il 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 repère ortho正常的 ? Comment sont reliées les coordonnées respectives d'un point de l'espace dans deux repères ortho正交的 R et R' . Comment appelle-t-on de telles transformations ?

5. Comment définit-on un référentiel ?

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

7. Soient R et 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 R et R' respectivement. Montrer qu'il existe un pseudo-vecteur  $\Omega_{R'/R}$ , appelé vitesse angulaire instantanée de rotation de R' par rapport à R, tel que

$$\left( \frac{d\vec{e}'}{dt} \right)_R = \vec{\Omega}_{R'/R} \wedge \vec{e}'_i.$$

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

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

8. Étant donnés deux référentiels R et R', réduire les vitesses  $\vec{u}_{R/R}$  et  $\vec{u}_{R'/R}$  d'un même point matériel M par rapport aux référentiels R et R' respectivement. Qu'appelle-t-on vitesse d'entrainement ? Comment l'interpréter ?

9. Rappeler de même les accélérations  $\vec{a}_{R/R}$  et  $\vec{a}_{R'/R}$  de M dans R et R'. Qu'appelle-t-on : accélération d'entrainement ? accélération de Coriolis ?

### 2. Déterminisme newtonien et relativité galiléenne

Le 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 R, en résolvant des équations différentielles d'ordre 2 de la forme

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

Il appartient alors au physicien d'entrainer et de modéliser les forces (réelles ou fictives) intervenant dans l'expression de  $\vec{f}_R$ .

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

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

où l'on exprimera  $\vec{f}_{R'}$  en fonction de  $\vec{f}_R$ , de la vitesse  $\vec{f}_{\infty}$  de l'accélération d'entrainement et de l'accélération de Coriolis.

2. Qu'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 R et R' le bilan des forces aboutissant à l'équation de  $\vec{f}_R$  est-il suffisant pour déterminer  $\vec{f}_{R'}$ ? Comment sont reliées les coordonnées d'un même point matériel M dans deux repères fixes dans R et R' respectivement ? Comment appelle-t-on une telle transformation ?

### 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 R, comment définir-on le référentiel baroénétique  $R_S^*$  de S ? A quelle(s) condition(s) sur S et R le référentiel  $R_S^*$  est-il galilien ?

5. Quels sont les référentiels galiliens couramment utilisés en astrophysique ? 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. Écrire, dans le référentiel de Copernic supposé galilien, l'équation du mouvement d'un point matériel P, de masse m soumis à une force réelle  $\vec{F}$ .

Le système solaire dans son ensemble est en réalité en chute libre dans le champ de gravitation galactique  $\vec{g}$ . Sans l'action de ce dernier, il décrit une trajectoire qu'on suppose circulaire, de rayon  $R = 10^8$  A.L. avec une périodicité  $T = 2.5$  Ma.

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

4. En supposant que la charge gravitationnel galactique  $\vec{g}$  varie sur des distances caractéristiques de l'ordre du rayon galactique, lui-même de l'ordre de  $R = 10^8$  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  $r = 1.510^8$  km ; sur le mouvement d'une comète du nuage 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 Télescope portable

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 la force de Coriolis agissant sur un oscillateur entraîné. On en propose la modélisation suivante : un mobile de masse m, assujetti à un point matériel M, effectue des oscillations forcées suivant l'axe Oz (le mobile R' est l'oscillateur) et l'on détecte ses déplacements suivant l'axe Oy fait dans R'. On suppose qu'il est soumis à une force de rappel  $-k_x \vec{x}_{R'}$  et  $-k_y \vec{y}_{R'}$ , à une force de frottement fluide  $-\lambda_x \vec{x}_{R'}$  et  $-\lambda_y \vec{y}_{R'}$ , ainsi qu'à une force excentrique  $F_R \cos(\omega t) \vec{z}_{R'}$ . Le référentiel mobile R' est

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

- Écrire l'équation du mouvement du point  $M$  dans  $\mathcal{R}'$ .
- Justifier le fait que, typiquement,  $\Omega \ll \omega$ . En déduire qu'en régime sinusoïdal forcé à la pulsation  $\omega \approx \omega_p \approx \omega_0$ , on a  $|\dot{\theta}|/\omega \ll 1$ . Déterminer finalement le rapport  $b_f/b_i$ . Comment anticiper la sensibilité du capteur ? Quelle(s) contrainte(s) cela entraîne-t-il sur la conception du capteur ?
- Discuter l'avantage d'un dispositif à oscillateurs couplés (typiquement un quartz en forme de disque) dont on exciterait le mode antymétrique, de sorte que les deux masses aient, à chaque instant, des vitesses opposées.

### 6. Moment cinétique, moment dynamique

On considère un système matériel formé  $S$  caractérisé par une distribution de masse  $d\mu_M = \mu(M)dV_M$  et un champ de vitesse  $\vec{U}_M$  dans un référentiel  $\mathcal{R}$ .

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

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

où  $\vec{P} = M \vec{G}_{GA}$  désigne la quantité de mouvement totale de  $S$  dans  $\mathcal{R}$ , avec  $M = \int_S dm$  la masse totale de  $S$  et  $G$  le barycentre de masse de  $S$ . Comment s'appelle cette propriété ? Qu'est-ce qu'on appelle cinétiq

- Définir de même dans  $\mathcal{R}$ , le moment dynamique  $\delta_A$  de  $S$  en un point  $A$ . Montrer qu'on a également pour tous  $A$  et  $B$

$$\delta_A = \delta_B + \vec{AB} \wedge \vec{R},$$

où  $\vec{R}$  est un vecteur qu'on préférera. Qu'est-ce qu'on appelle cinétique.

- Introduire le tourneur des actions mécaniques. Écrire la relation fondamentale de la dynamique pour le système  $S$ . Enoncer en particulier le théorème du moment dynamique.

- Montrer que

$$\delta_A = \left( \frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_G + M \vec{U}_{A/R} \wedge \vec{v}_{G/R},$$

où  $G$  désigne le barycentre de masse du système.

- Enoncer le théorème du moment cinétique.

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

### 7. Théorème de Koenig

On considère un système matériel formé  $S$  caractérisé par une distribution de masse  $d\mu_M$  et un champ de vitesse  $\vec{U}_M$  dans un référentiel  $\mathcal{R}$ .

- Définir le moment cinétique barycentrique  $\vec{L}_G$  de  $S$ . Montrer qu'il est indépendant du point où on le calcule.
- Enoncer et prouver le théorème de Koenig relatif au moment cinétique.
- Enoncer et prouver le théorème de Koenig relatif à l'énergie cinétique.

### 8. Formation d'un pulsar

Un pulsar est une étoile à neutron issue de l'effondrement gravitationnel d'une étoile suffisamment massive ayant éprouvé son combustible nucléaire. En supposant qu'une étoile isolée, d'un rayon initial  $R_0 = 7.10^8$  km (environ un rayon solaire), effectuant initialement une rotation progrès 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 progrès finale  $T_f$ .

Indication : on rappelle que pour une étoile horlogère de masse  $M$  et de rayon  $R$ , le moment d'inertie en son centre  $O$  vaut  $I_O = 2MR^2/3$  – cf. TD de Mécanique des solides.

### 9. Système Terre-Lune

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

- Les masses de la Terre et de la Lune sont  $M_T \simeq 6.10^{24}$  kg et  $M_L \simeq 7.10^{22}$  kg. Justifier qu'en première approximation on peut confondre le barycentre du système avec celui de la Terre.
- On note  $\omega_T$  la vitesse angulaire de rotation propre de la Terre. Elle décroît au cours du temps, aboutissant à un allongement de la durée du jour terrestre de l'ordre de 2 ms par siècle. A quel est dû le ralentissement de la rotation propre de la Terre.

On considère pour simplifier que la Lune décrit autour de la Terre une orbite circulaire dans le plan orthogonal aux vecteurs vitesses angulaires de rotation  $\vec{\omega}_T$  et  $\vec{\omega}_L$  supposés orthogonaux.

- On note  $\Omega$  la vitesse angulaire de rotation orbitale de la Lune et par wt, sa vitesse angulaire de rotation propice. Quelle observation pourrait à conclure que  $\Omega = \omega_L$  ? A quel est due cette égalité ?
- Écrire le moment cinétique total  $\vec{L}$  du système Terre-Lune.
- On assimile la Terre et la Lune à des boules homogènes de masses respectives  $M_T$  et  $M_L$  et de rayons respectifs  $R_T \simeq 6.10^8$  km et  $R_L \simeq 2.10^8$  km. Comparer les moments cinétiques  $\vec{L}_T$  et  $\vec{L}_L$  respectivement associés aux rotations propres de la Terre et de la Lune. En déduire que  $||\vec{L}_T|| > ||\vec{L}_L||$ . On s'expliquera donc donc la suite la contribution de  $\vec{L}_L$  au moment cinétique total du système Terre-Lune.

- Déterminer le moment cinétique orbital  $\vec{L}_{TL}$  du système en fonction de la distance Terre-Lune  $d_{TL}$ .
- 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 réalistes de l'atmosphère terrestre. Montrer que la dissipation d'énergie par frottement entraîne une segmentation de la trajectoire.

## TD Rappels élémentaires de Meca Classique

### 1) l'espace-temps de la mécanique classique

1). Temps absolu : Durée entre deux événements identiques pour tous les observateurs.  
(chir d'origine du temps)

(2)). Événements simultanés A et B :  $t_A = t_B$  identiques pour tous les observateurs.

- Ensemble des événements à t ;  
espace homogène et isotrope à 3d  
(espace affine à 3dim)

3) ~~Relativité~~ On ne peut pas parler dans l'absolu, d'événements se produisant à des dates différentes au même lieu, car on n'a pas une coordination canonique de l'espace homogène isotrope entre ces deux dates.

4) Un repère orthonormé R est le repère d'un point O appelé origine du repère et d'une base ( $\vec{e}_1, \vec{e}_2, \vec{e}_3$ ) orthonormée directe.

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

$$\vec{x} = \sum_{i=1}^3 x_i \vec{e}_i$$

Sait donc  $R = (O; \vec{e}_1, \dots, \vec{e}_3)$  et  $R' = (O'; \vec{e}'_1, \dots, \vec{e}'_3)$

$$\begin{aligned}\overrightarrow{OM} &= \sum_{i=1}^3 x_i \vec{e}_i = \overrightarrow{O'} + \overrightarrow{O'M} = \sum_{i=1}^3 B_i \vec{e}_i + \sum_{i=1}^3 A_i \vec{e}_i \\ &= \sum_{i=1}^3 B_i \vec{e}_i + \sum_{i,j=1}^3 x'_i \underbrace{(\vec{e}_j \cdot \vec{e}_i)}_{A_{ij}} \vec{e}_i\end{aligned}$$

Alors  $\boxed{x_i = \sum_{j=1}^3 A_{ij} x'_j + B_i}$  Transformation affine.

$A_{ij}$  est la matrice d'une rotation.

$$A_{ij} = (\vec{e}_j \cdot \vec{e}_i)$$

$$\left\{ \sum_{j=1}^3 A_{ij} A_{kj} = \delta_{ik} \right.$$

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

$$\vec{e}'_i = \sum_{j=1}^3 (\vec{e}_i \cdot \vec{e}_j) \vec{e}_j = A_{ij} \vec{e}_j$$

5) Référentiel

de Norlogé

Solide de référance  $\rightarrow$  Repère à chaque t

(L à rotation constante par rapport à)

6) Par définition

$$\left( \frac{d\vec{V}}{dt} \right)_R = \sum_{i=1}^3 \frac{dV_i}{dt} \vec{e}_i \quad \begin{array}{l} \text{dans une base fixe } (\vec{e}_1 - \vec{e}_3) \\ \text{dans R.} \end{array}$$

$$7) \left( \frac{d\vec{e}_i}{dt} \right)_R = \vec{\omega}_{R/I_R} \vec{e}_0'$$

Prouve :  $\left( \frac{d\vec{e}_i}{dt} \right)_R = \sum_{j,k=1}^3 \frac{dA_{kj}}{dt} A_{ki} \vec{e}_k'$

$$A^\top A = I$$

$$\left( \frac{dA^\top}{dt} A + A^\top \frac{dA}{dt} \right) = 0$$

Donc  $A^\top \frac{dA}{dt} = - \frac{dA^\top}{dt} A = - (A^\top \frac{dA}{dt})^\top$   
 $\rightarrow$  donc  $A^\top \frac{dA}{dt}$  antisymétrique.

$$A^\top \frac{dA}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & -r_3 & r_2 \\ r_3 & 0 & -r_1 \\ -r_2 & r_1 & 0 \end{bmatrix} \quad \Rightarrow \text{un vecteur}$$

Finallement

$$\begin{aligned} A^\top \frac{dA}{dt} \begin{pmatrix} \vec{e}_1' \\ \vec{e}_2' \\ \vec{e}_3' \end{pmatrix} &= \begin{pmatrix} 0 & -r_3 & r_2 \\ & -r_1 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \vec{e}_1' \\ \vec{e}_2' \\ \vec{e}_3' \end{pmatrix} \\ &= \begin{pmatrix} -r_3 \vec{e}_2 + r_2 \vec{e}_3 \\ r_3 \vec{e}_1 - r_1 \vec{e}_3 \\ -r_2 \vec{e}_1 + r_1 \vec{e}_2 \end{pmatrix} \end{aligned}$$

$$= \vec{r}_1 \vec{e}_i \quad \text{or} \quad \vec{r} = (r_1, r_2, r_3)$$

En Consecuencia

$$\left( \frac{d\vec{V}}{dt} \right)_R = \left( \frac{d}{dt} \sum_{i=1}^3 V_i \vec{e}_i \right)_R$$

$$= \sum_{i=1}^3 \frac{dV_i}{dt} \vec{e}_i + \sum_{i=1}^3 V_i \frac{d\vec{e}_i}{dt}|_R$$

$$= \left( \frac{d\vec{V}}{dt} \right)_R + \sum_{i=1}^3 V_i \vec{r}_{R/R'} \wedge \vec{e}_i$$

$$\Rightarrow \boxed{\left( \frac{d\vec{V}}{dt} \right)_R = \left( \frac{d\vec{V}}{dt} \right)_{R'} + \vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{V}}$$

8) Por definición damos  $R = (\vec{o}, \vec{e}_i)$ ;  $R' = (\vec{o}', \vec{e}'_i)$

$$\begin{aligned} \vec{v}_{M/R} &= \left( \frac{d\vec{om}}{dt} \right)_R \\ &= \left( \frac{d(\vec{o}o' + \vec{otm})}{dt} \right)_R \end{aligned}$$

$$= \vec{v}_{o'/R} + \left( \frac{d\vec{otm}}{dt} \right)_R$$

$$= \vec{v}_{o'/R} + \left( \frac{d\vec{otm}}{dt} \right)_{R'} + \vec{r}_{R'/R} \cdot \vec{tm}$$

②

$$\vec{v}_{M/R} = \vec{v}_{M/R'} + \vec{v}_{O'/R} + \vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{\omega}'_M$$

$\vec{v}_e$  est la vitesse du pt fixe dans  $R'$   
 ☐ coincide avec  $M$  à chaque date

o) Par définition dans  $R = (O, e_1)$  et  $R' = (O', e'_1)$

$$\vec{a}_{M/R} = \left( \frac{d\vec{v}_{M/R}}{dt} \right)_R$$

$$= \frac{d}{dt} \left( \vec{v}_{M/R'} + \vec{v}_{O'/R} + \vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{\omega}'_M \right)_R$$

$$= \left( \frac{d\vec{v}_{M/R'}}{dt} \right)_R + \vec{a}_{O'/R} + \left( \frac{d\vec{r}_{R'/R}}{dt} \right)_R \wedge \vec{\omega}'_M$$

$$+ \vec{r}_{R'/R} \left( \frac{d\vec{\omega}'_M}{dt} \right)_R$$

$$= \left( \frac{d\vec{v}_{M/R'}}{dt} \right)_{R'} + \vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{v}_{M/R'}$$

$$+ \vec{a}_{O'/R} + \left( \frac{d\vec{r}_{R'/R}}{dt} \right)_R \wedge \vec{\omega}'_M + \vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{v}_{M/R'}$$

$$+ \vec{r}_{R'/R} \wedge (\vec{r}_{R'/R} \wedge \vec{\omega}'_M)$$

$$\vec{a}_{M/R} = \vec{a}_{M/R'} + \left[ \vec{a}_{\dot{R}/R'} + \left( \frac{d\vec{R}/R'}{dt} \right)_{R'} \wedge \vec{o'm} \right] \\ + \vec{R}/R' \wedge (\vec{R}/R' \wedge \vec{o'm}) + 2 \vec{R}/R' \wedge \vec{v}_{m/R'}$$

Résumé : - L'accélération d'entraînement est l'accélération du point fixe dans  $R'$  coincident avec  $M$ .

- Attention  $\vec{a}_e \neq \left( \frac{d\vec{v}_e}{dt} \right)_{R'}$  en général !

## II) Determinisme newtonien et relativité galiléenne.

Problème des équivalents d'acte 2 ?

- Aristote : 1  $\rightarrow$  go marche pas.
- $> 2$  : installe  $f$  (terre rotatif dans le newtonien)

1) On suppose que dans  $R$ , on a

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

Alors, d'après I. o on a dans  $R'$

$$m\vec{a}_{M/R'} = \vec{f}_{R'} - \underbrace{m\vec{v}_e \wedge \vec{m}\vec{a}_g}_{\text{forces fictives}} = \vec{f}_{R'}$$

2) La présence de forces d'inertie dans les équations du mouvement entraîne leur dépendance dans un référentiel à priori. On connait dans lequel le référentiel d'étude présente un mouvement constant.

3) Si la force d'inertie entre R et R' sont nulles, on aura  $\vec{f}_{R'} = \vec{f}_R$

- Les forces d'inertie entre R et R' s'annulent pour faire mouvement de M si  $\int \vec{f}_{R'} dt |_{R'} = \vec{0}$

$$\vec{a}_{0|R'} = \vec{0} \Rightarrow \vec{v}_{0|n} = \vec{v}(t)$$

Alors R' est en translation rectiligne uniforme par rapport à R

$$\int \vec{x}_i = \sum_{j=1}^3 A_{ij} \vec{x}_j + \vec{v}_i^{(0)} t + \vec{B}_i^{(0)}$$

$$t = t' - t_0$$

Transformation de Galilée

4) En exigeant que toutes les lois de la physique se transforment de manière covariante sous les transformations de Galilée, on formule le principe de Relativité Galiléenne.

Cet exemple: électrodynamique

### III) Principe d'instinct et référentiels galiléens

1) Principe d'instinct : Il existe des référentiels dit galiléens, dans lesquels un point matériel isolé est animé d'un mouvement de translation rectiligne et uniforme.

Garder l'existence des référentiels dans lesquels les équations du mouvement peuvent être établies en éliminant les systèmes agissant sur le système étudié (pas de force d'inertie !)

2) La définition proposée par le principe d'instinct est une définition circulaire

- List : ① Définir un référentiel
- ② Bilan des forces connues
- ③ Résolution des équations du mouvement
- ④ Expérience

En cas de désaccord : - Force exercice

- Force lunaire modélisée

- Caractère insuffisance galiléen du référentiel  $\rightarrow$  forces d'instinct

o prendre en

compte

~> Hiérarchie de ref  
+ Galiléen

③



3) Deux référentiel galiléens sont en translation rectiligne et uniforme l'un par rapport à l'autre cf II.2.

4) Soit  $R$  un référentiel et soit  $S$  un système non statique on définit  $R_S^* = (G, \vec{e}_1, -\vec{e}_3)$  où  $G$  est le barycentre de  $S$  et  $(\vec{e}_1 - \vec{e}_3)$  sont fixes dans  $R$ .

$R_S^*$  est galiléen si  $R$  est galiléen et si  $G$  est animé d'un mouvement de translation rectiligne uniforme dans  $R$ , par exemple si  $S$  est (pseudo-) statique

5) Référentiel Terrestre

- Origine = point fixe par rapport à  $G_{\text{Terre}}$

- Axes fixes par rapport à  $G_{\text{Terre}}$

$\hookrightarrow T \ll 24\text{h}$  Gyroscope, pendule de Foucault

- Référentiel géocentrique

Origine : Barycentre de la Terre

Axes : fixés par 3 étoiles lointaines

$\leadsto$  on se débarrasse de la rotation de la Terre

$T \ll 1\text{ an}$

- Héliocentrisme / Copernic
  - Barycentre du Soleil / Système Soleil
  - Axes fixes par 3 étoiles Cintaises
- $L_c \ll 250 \text{ Ma}$

## IV) Référentiel de Copernic et marte galactique

1) Cf III. 5

2) En supposant  $R_c$  galiléen.

$$m \vec{a}_P |_{R_c} = \vec{F}$$

3) Le barycentre du système solaire est soumis à une accélération

$\vec{a}_G |_R = \vec{g}(G)$  PPA dans  $R$  galiléen.

On a donc, dans  $R_c$  (non-galiléen)

$$m \vec{a}_P |_{R_c} = \underbrace{m [\vec{g}(P) - \vec{g}(G)]}_{\text{terme de marte galactique.}} + \vec{F}$$

Au premier ordre, on a

$$\vec{a}_P |_{R_c} = (\vec{G}P \cdot \vec{\nabla}) \vec{g}(G) + \frac{\vec{F}}{m} + \mathcal{O}(\|\vec{G}P\|^2)$$

On a donc on a

$$\frac{\|\vec{G}P\|}{R} \vec{g}(G) \sim \frac{\|\vec{G}P\|}{R} R \omega^2 = \|\vec{G}P\| \frac{4\pi^2}{T^2}$$



Il suffit de comparer

$$\frac{4\pi r^2 r_*}{T^2}$$

$$\frac{G N M_S}{r_*^2}$$

attraction

solaire

$$\Leftrightarrow \frac{4\pi r^2 r_*}{T^2} \Leftrightarrow \frac{G N M_S}{r_*^2}$$

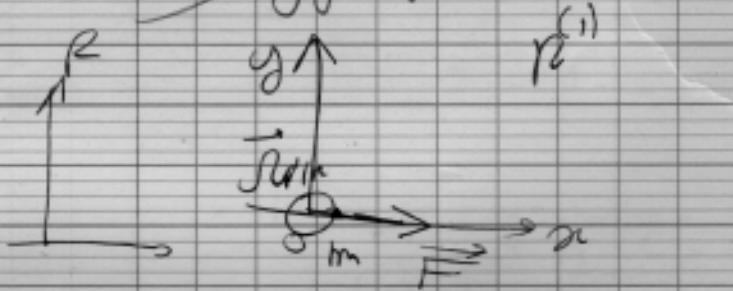
$$\frac{4\pi^2 r_*^3}{G N M_S T^2}$$

avec  $r_*$

Nuage d'Oort  $\rightarrow$  ~ 1AL du soleil

$\rightarrow$  nbs trop fréquents de comètes liées au Soleil  
 $\sim$  probablement effets non gravitaires  
 $\rightarrow$  mises en orbite.

## VI) Gyroscope MEMS et force de Coriolis



$$m \vec{a}_{M/R^1} = -k_x \dot{x} \vec{a}_x - k_y \dot{y} \vec{a}_y$$

$$- k_x x \vec{a}_y - k_y y \vec{a}_x$$

$$+ F_a \cos \theta \vec{a}_z$$

$$- m \vec{R}_n [ \vec{R}_1 (\vec{a}_x + y \vec{a}_y) ]$$

$$- 2m \vec{R}_1 [ x \vec{a}_y + y \vec{a}_x ]$$

(4)

$$\begin{cases} m\ddot{x} + \gamma_x \dot{x} + k_x x = F_0 \cos(\omega t) + m\omega^2 x + 2m\zeta \dot{x} \\ m\ddot{y} + \gamma_y \dot{y} + k_y y = m\omega^2 y - 2m\zeta \dot{y} \end{cases}$$

2) Typigeneral  $\sqrt{\omega} \ll \zeta$ 

$\left[ \begin{array}{l} \text{frequencie prop de la quale} \\ (\omega_1^2 - \omega_2^2) \end{array} \right]$

En régime sinusoidal fre'

$$\begin{cases} -\omega^2 x + \frac{\partial \omega}{m} i \omega x + \omega_x^2 x = \frac{F_0}{m} + \cancel{Dx} + 2i\omega \cancel{Lx} \\ -\omega^2 y + \partial \omega \frac{\partial \omega}{m} y + \omega_y^2 y = \cancel{Dy} - 2i\omega \cancel{Lx} \end{cases}$$

$$\frac{y}{x} = - \frac{2i\omega R}{(\omega_y^2 - \omega^2) + \frac{i\omega \gamma_y}{m}} \sim \frac{R}{\omega} \ll 1$$

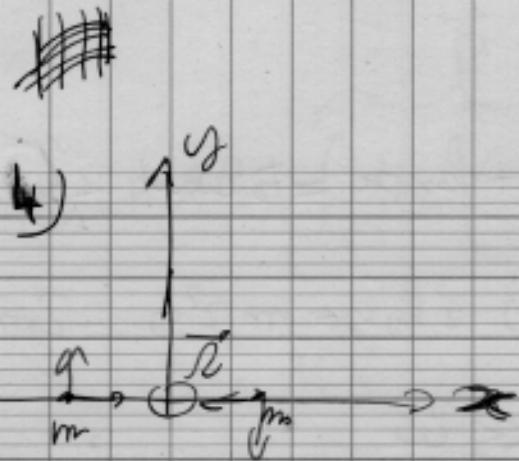
$\sim \frac{\omega \omega_y}{\gamma_y}$

$$\left| \frac{y}{x} \right| = \frac{2\omega R}{(\omega_y^2 - \omega^2 + \frac{\omega^2 \omega_y^2}{\gamma_y^2})^{1/2}}$$

$$= \frac{2R}{\omega_y} \frac{1}{\left[ \left( \frac{\omega_y}{\omega} - \frac{\omega}{\omega_y} \right)^2 + \frac{1}{\gamma_y^2} \right]^{1/2}}$$

$$\omega = \omega_y \frac{2R \gamma_y}{\omega_y}$$

on veut  $\gamma_y$  le plus grand possible et  $\omega_y (m\pi)$



→ on peut écrire

donc

→ on trouve les accélérations

linéaires perpendiculaires

## VI) Moment cinétique, moment dynamique

$$1) \vec{L}_A = \int_S dm_m \vec{A} m_n \vec{\omega}_{M/R}$$

2) Soient A et B deux pts de l'espace

$$\begin{aligned} \vec{L}_A &= \int_S dm_m \vec{A} m_n \vec{\omega}_{M/R} \\ &= \int_S dm_m [\vec{AB} + \vec{Bm}] \wedge \vec{\omega}_{M/R} \\ &= \int_S dm_m \vec{AB} \wedge \vec{\omega}_{M/R} + \vec{L}_B \\ &= \vec{AB} \wedge \int_S dm_m \vec{\omega}_{M/R} + \vec{L}_B \end{aligned}$$

$$\text{Or } \int_S dm_m \vec{\omega}_{M/R} = \int_S dm_m \left( \frac{d\vec{om}}{dt} \right)_R$$

$$= \frac{d}{dt} \left[ \int_S dm_m \vec{\omega}_m \right]_R$$

$$\therefore = \frac{d}{dt} [M \vec{\omega}_G]_R = M \vec{\omega}_{G/R}$$

$$\text{rot } \vec{A} = \vec{\omega} \times \vec{B}$$

$$\text{rot}_n \vec{B} = \vec{j}$$

Finalement

$$\vec{B} =$$

$$\vec{L}_A = \vec{L}_B + \vec{AB}_n \vec{P} \quad \text{avec } \vec{P} = M \vec{\omega}_{G/R}$$

$\vec{L}_A$  est un champ "antisymétrique"

→ équiproductif

$$(\vec{L}_A - \vec{L}_B) \cdot \vec{AB} = 0$$

$$\rightarrow \vec{L}_A = \vec{L}_B + \vec{AB}_n \vec{P}_{A,B}$$

2) Torsion cinétique : torsion dont les éléments de réduction sont  $\vec{L}_A$  et  $\vec{P}$  de  $(\vec{L}_A, \vec{P})$  (r) réparties

3) Moment dynamique

$$\vec{s}_A = \int_{\text{Syst}} dm_M \vec{AM}_n \vec{a}_{MIR}$$

On a  $\vec{BA}_B$

$$\vec{s}_A = \int_S dm_M (\vec{AB} + \vec{BM}_n) \vec{n} \vec{a}_{MIR}$$

$$= \int_S dm_M \vec{AB} \vec{n} \vec{a}_{MIR} + \vec{s}_B$$

$$= \vec{s}_B + \vec{AB}_n \int_S dm_M \vec{a}_{MIR}$$

$$= \overrightarrow{\delta_B} + \overline{AB}_N \int_S dV_m \left( \frac{d\vec{R}_{OM}}{dt} \right)_R$$

$$= \overrightarrow{\delta_B} + \overline{AB}_N M_{GIR}$$

Finalement  $\int \overrightarrow{\delta_A} = \overrightarrow{\delta_B} + \overline{AB}_N \overrightarrow{R}$   
 $\int \overrightarrow{R} = M_{GIR}$

• Torsion dynamique:  $\{ \overrightarrow{\delta_A}, \overrightarrow{R} \}$

4) Champ de densité détermine les forces subies par le système  $\vec{P}_m$  de sorte que le résultante

$$\vec{F} = \int_S dV_m \vec{P}_m$$

• Moment des forces en  $\vec{A}$

$$\vec{M}_A = \int_S dV_m \vec{AM}_N \vec{P}_m$$

$$\text{Evidemment } \vec{M}_A = \vec{M}_B + \overline{AB}_N \vec{F}$$

• Torsion des actions opposées:

$$\{ \vec{M}_A, \vec{F} \}$$

5

Relation fondamentale de la dynamique.

$$\left\{ \begin{array}{l} \vec{F} = \int_S dV_m \vec{P}_m = \int_S dm_m \vec{a}_{M/R} = \vec{R} \\ \vec{M}_A = \int_S dV_m \vec{AM}_m \vec{P}_m = \int_S dm_m \vec{AM}_A \vec{a}_{M/R} = \vec{\Sigma}_A \end{array} \right.$$

Relation fondamentale de la dynamique pour un système fermé S.

$$\left\{ \begin{array}{l} \vec{\Sigma}_A = \vec{M}_A \\ \vec{R} = \vec{F} \end{array} \right.$$

Rémi : On peut distinguer les actions extérieures et intérieures.

$$\begin{aligned} \vec{F} &= \int_S dV_m \vec{P}_m = \int_S dV_m \int_{N \rightarrow m} dV_N \vec{f}_{N \rightarrow m} \\ &\quad + \int_S dV_m \vec{P}_m^{\text{ext}} \\ &= \vec{F}^{\text{ext}} \qquad \text{Présumant } \vec{f}_{M \rightarrow N} = -\vec{f}_{N \rightarrow M} \end{aligned}$$

$$\vec{M}_A = \int_S dV_m \vec{AM}_m \vec{P}_m$$

$$= \int_S dV_m \int_{N \rightarrow m} dV_N \vec{AM}_N \vec{f}_{N \rightarrow m} + \int_S dV_m \vec{AM}_A \vec{P}_m$$

$$= \frac{1}{2} \int_S dV_m \int_S dV_N [\vec{A} \vec{M}_m \overset{\rightarrow}{P}_{N \rightarrow m} + \vec{A} \vec{N}_N \overset{\rightarrow}{P}_{m \rightarrow N}] \\ + \vec{M}_A^{\text{ext}}$$

$$\Rightarrow \frac{1}{2} \int_S dV_m \int_S dV_N \overset{\rightarrow}{M} \overset{\rightarrow}{N}_A \overset{\rightarrow}{P}_{m \rightarrow N} + \overset{\rightarrow}{M}_A^{\text{ext}} \\ \text{msegment} \quad \overset{\rightarrow}{P}_{m \rightarrow N} = - \overset{\rightarrow}{P}_{N \rightarrow m}$$

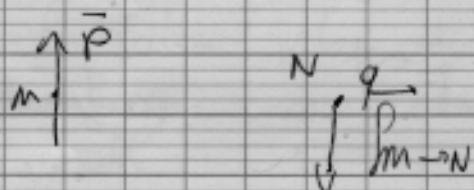
Si on suppose en outre que  $\overset{\rightarrow}{P}_{m \rightarrow N} \parallel \overset{\rightarrow}{M} \overset{\rightarrow}{N}$  alors

$$\overset{\rightarrow}{M}_A = \overset{\rightarrow}{M}_A^{\text{ext}}$$

L Soient ces hypothèses, on a finalement

$$\left\{ \begin{array}{l} \overset{\rightarrow}{S}_B = \overset{\rightarrow}{M}_B^{\text{ext}} \\ \overset{\rightarrow}{R} = \overset{\rightarrow}{F}^{\text{ext}} \end{array} \right.$$

Rémi:  $\overset{\rightarrow}{P}_{m \rightarrow N} \times \overset{\rightarrow}{M} \overset{\rightarrow}{N}$  perpendiculaires



Problème de limite:  $q' \overset{\rightarrow}{M}'$        $q \overset{\rightarrow}{N}$   
 $-q' \overset{\rightarrow}{M''}$

Dans la limite dipolaire, il faut prendre en compte la distribution du moment des forces  $\vec{P}_A \vec{E}$ .

5) Par définition,

$$\begin{aligned}
 \left( \frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R &= \frac{d}{dt} \left( \int_S dm_m \vec{AM} \wedge \vec{\omega}_{mR} \right) \\
 &= \int_S dm_m \left[ \left( \frac{d\vec{AM}}{dt} \right)_R \wedge \vec{\omega}_{mR} + \vec{AM} \left( \frac{d\vec{\omega}_{mR}}{dt} \right)_R \right] \\
 &= \int_S dm_m \left[ \left( \frac{d\vec{AO}}{dt} \right)_R \wedge \vec{\omega}_{mR} + \left( \frac{d\vec{om}}{dt} \right)_R \wedge \vec{\omega}_{mR} \right] \\
 &\quad + \vec{\delta}_A \\
 &= - \vec{\omega}_{AIR} \wedge \int_S dm_m \vec{\omega}_{mR} + \vec{\delta}_A \\
 &= - \vec{\omega}_{AIR} \wedge M \vec{\omega}_{GIR} + \vec{\delta}_A
 \end{aligned}$$

Finalement

$$\boxed{\vec{\delta}_A = \left( \frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R + \vec{\omega}_{AIR} \wedge M \vec{\omega}_{GIR}}$$

Rem :  $\left. \begin{array}{l} \text{Si } \vec{\omega}_{Am} = \vec{0} \\ \text{Si } A = G \end{array} \right\} \Rightarrow \vec{\delta}_A = \left( \frac{d\vec{L}_A}{dt} \right)_R$

6) Si A est un point fixe ou le barycentre du système:

$$\left[ \frac{d\vec{r}_A}{dt} = \vec{v}_A^{\text{ext}} \right]$$

Vrai Vs (modulo la hypothèse précédentes)

7) Pour un solide, on a  $\vec{v}_A = \vec{v}_B + \vec{AB}_1 \vec{R}_{S/R}$

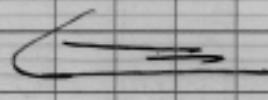
$$\text{Exprimons } (\vec{v}_A - \vec{v}_B) \cdot \vec{AB} = 0$$

$$d\vec{AB} \cdot \vec{AB} = 0$$

$$\frac{d \|\vec{AB}\|^2}{dt} = 0$$

Ce un solide indéformable

On nef et un solide idem



Donc la vitre n'est l'élément de réduction d'un tenseur que dans le cas d'un solide indéformable

~~Parler~~

⑥

Pour les solides cinématiques, on définit le  
torsion cinétique :  $\{ \vec{v}_A, \vec{\omega}_{\text{Sik}} \}$

## VII) Théories de Hoenig

1) Soit  $R$  un référentiel et  $R^*$  le référentiel barycentrique de Sossat.

On définit :  $\vec{L}_A^* = \int_S dm_m \vec{\omega}_{Mn} \vec{v}_{m|R^*}$

$\checkmark \Phi_B + \Phi_A$

$$\begin{aligned} \vec{L}_B^* &= \int_S dm_m \vec{\omega}_{Mn} \vec{v}_{m|R^*} \\ &= \int_S dm_m [\vec{\omega}_A + \vec{\omega}_M]_n \vec{v}_{m|R^*} \\ &= \vec{\omega}_A \wedge \int_S dm_m \vec{v}_{m|R^*} + \vec{L}_A^* \end{aligned}$$

Or  $\vec{v}_{m|R^*} = \left( \frac{d \vec{G}_m}{dt} \right)_{R^*}$  et donc  $\int_S dm_m \vec{v}_{m|R^*}$

$$= \frac{d}{dt} \left( \int_S dm_m \vec{G}_m \right)_{R^*}$$

par définition de la barygmatro.  
du système

Finalement  $\boxed{\vec{L}_A^* = \vec{L}_B^* = \vec{L}^*}$  Masse et Céndigne homogénier.

2) Théorème de König 1 :

$$\vec{L}_A = \int dm_m \vec{AM} \wedge \vec{v}_{M/R}$$

$$= \int dm_m \vec{AM} \wedge [\vec{v}_{G/R} + \vec{v}_{M/R}]$$

$$= M \vec{AG}_A \vec{v}_{G/R} + \vec{L}^*$$

Finalement  $\vec{L}_A^{(R)} = \vec{L}^* + M \vec{AG}_A \vec{v}_{G/R}$ .

3) Théorème de König 2.

$$E_C = \frac{1}{2} \int dm_m \vec{v}_{M/R}^2$$

$$= \frac{1}{2} \int dm_m [\vec{v}_{G/R} + \vec{v}_{M/R}]^2$$

$$= \frac{1}{2} \int dm_m [\vec{v}_{G/R}^2 + \vec{v}_{M/R}^2 + 2 \vec{v}_{G/R} \cdot \vec{v}_{M/R}]$$

$$= \frac{1}{2} M_G \vec{v}_{G/R}^2 + E_C^* + \vec{v}_{G/R} \underbrace{\int dm_m \vec{v}_{M/R}}_{= \vec{0}}$$

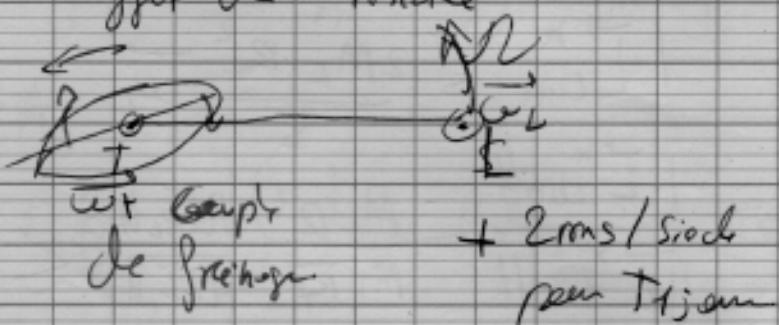
Finalement  $\boxed{E_C^{(R)} = E_C^* + \frac{1}{2} M_G \vec{v}_0^2}$

## TX) Système Terre-Lune

1) Le barycentre  $\vec{G}$  du système Terre-Lune est défini par  $\vec{G_T} + \frac{M_L}{M_T} \vec{G_L} = \vec{0}$

avec  $\frac{M_L}{M_T} \approx 10^{-2}$

2) Effet de marée



3)  $\Omega = \omega_L$ , la Lune présente toujours la même face à la Terre.

(l'ovale de la Terre)

Verrailage orbital par effet de marée

(Tidal locking)

#### 4) Moment cinétique total.

$$\vec{L}_T^{\text{Total}} = \vec{L}_T^{\text{Terre}} + \vec{L}_T^{\text{Lune}} \\ = \vec{L}_{\text{Terre}} + \vec{L}_{\text{orbital Lune}} + \vec{L}_{\text{Lune}}$$

#### 5) Mesurer des choses:

$$\left\{ \begin{array}{l} \vec{L}_{\text{Terre}} = \frac{2M_T R_T^2}{5} \vec{\omega}_T \\ \vec{L}_{\text{Lune}} = \frac{2M_L R_L^2}{5} \vec{\omega}_L \end{array} \right. \quad \begin{array}{l} \text{Pour des baules} \\ \text{circéfombes} \\ \text{et homopoles.} \end{array}$$

$$\Rightarrow \frac{|\vec{L}_{\text{Lune}}|}{|\vec{L}_{\text{Terre}}|} = \frac{M_L R_L^2}{M_T R_T^2} \frac{|\vec{\omega}_{\text{Lune}}|}{|\vec{\omega}_{\text{Terre}}|} \lesssim 10^{-3}$$

Sous cette hypothèse

$$\vec{L}_T^{\text{Total}} = \vec{L}_{\text{Terre}} + \vec{L}_{\text{orbital Lune}}$$

$$\vec{L}_T^{\text{orbital Lune}} = T L_A M_L \vec{\omega}_L \\ = M_L d_{TL}^2 / 2 \vec{\omega}_L$$

Pour un mouvement orbital circulaire: (Se place dans le référentiel centre' sur T où la Lune est fixe)

$$M_L r^2 d\varphi_L = G_N \frac{M_T M_L}{d_{TL}^2}$$

(7)

$$\Rightarrow R = \left( \frac{G_N M_T}{d_{TL}^3} \right)^{1/2}$$

Finalement

$$\vec{L}_{\perp}^{\text{total}} = \left[ \frac{2M_T R_T^2}{5} \omega_1 + \frac{M_L d_{TL}^{1/2} (G_N M_T)^{1/2}}{d_{TL}^{3/2}} \right] \vec{u}_2$$

$$= \left[ \frac{2M_T R_T^2}{5} \omega_1 + G_N^{1/2} M_T^{1/2} M_L d_{TL}^{1/2} \right] \vec{u}_2$$

7) Théorème du moment cinétique (en T fixe)

$$\vec{L} \cdot \vec{u}_2 = \left[ \frac{2M_T R_T^2}{5} \omega_T + G_N^{1/2} M_T^{1/2} M_L d_{TL}^{1/2} \right]$$

$$= Ck$$

$$\Rightarrow \omega_T \downarrow \Rightarrow d_{TL} \uparrow$$

( $\rightsquigarrow g_c$  et les autres modifications  
du jeu de terrain  $\Rightarrow$  second intérêt)