## CBFT Mecánica clásica

## Cuerpos rígidos

## 14 de diciembre de 2015

## **Contenidos**

<b>§1</b> .	Cuer	pos rígidos						1
		Grados de libertad de un cuerpo rígido						2
		Velocidad de un cuerpo rígido						2
	§1.3	Unicidad de la velocidad de rotación						2
	§1.4	Eje instantáneo de rotación						3
<b>§2.</b>	Ángı	ulos de Euler						3
<b>§3.</b>	Ener	gía cinética del cuerpo rígido						6
<b>§4.</b>	La po	eonza simétrica						8
<b>§5.</b>	Teor	ema de Steiner						9
<b>§6.</b>	Siste	mas inerciales						10
§7. Lagrangiano de un sistema no inercial que se traslada								12
-	_	Lagrangiano en un sistema rotante						
<b>§8.</b>	Siste	mas rotantes						12
<b>§</b> 1	. C	uerpos rígidos						
Los vínculos constituyen la condición de rigidez,								
		$ \mathbf{r}_i\mathbf{r}_j =d_{ij} \qquad i  eq j$					(	1.1)

Del discreto al continuo

$$\mathbf{R} = \frac{\sum_i m_i \mathbf{r}_i}{\sum_i m_i} \longrightarrow \mathbf{R} = \frac{\int \rho \mathbf{r}_i dv}{\int \rho dv}$$

#### §1.1 Grados de libertad de un cuerpo rígido

Cada punto tiene como vínculos las ecuaciones (1.1)

El cuerpo rígido tiene seis grados de libertad. Si las condiciones de rigidez son lineales resultan cinco grados de libertad.

#### §1.2 Velocidad de un cuerpo rígido

Lo único que pueden hacer los puntos de un cuerpo rígido es rotar.

$$\begin{split} \delta r_{p_0} &= r_{p_0} \sin(\beta) \delta \alpha \\ \frac{\delta r_{p_0}}{\delta t} &= r_{p_0} \sin(\beta) \frac{\delta \alpha}{\delta t} \\ v_{p_0} &= \dot{\alpha} r_{p_0} \sin(\beta) \end{split}$$

pero  $v_{p_0} \perp \hat{n}$  y  $v_{p_0} \perp r_{p_0}$  de manera que

$$\mathbf{V}_{p_0} = \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p_0}$$
.

Luego, para ir a un sistema inercial le sumo la V de algún punto del rígido (el origen O) medido desde un sistema inercial. Entonces, el campo de velocidad del cuerpo rígido es

$$\mathbf{V}_p = \mathbf{V}_0 + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p_0}.$$

#### §1.3 Unicidad de la velocidad de rotación

$$\mathbf{V}_p = \mathbf{V}_0' + \mathbf{\Omega}' \times \mathbf{r}_{p_0'}$$

siendo  $\Omega$ ' la  $\Omega$  como se ve desde el sistema O'

$$\mathbf{V}_p = \mathbf{V}_0 + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p_0}$$

y donde  $\Omega$  es la vista desde el sistema O.

$$\mathbf{V}_0' + \mathbf{\Omega}' \times \mathbf{r}_{p_0'} = \mathbf{V}_0 + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p_0}$$

y descomponiendo de acuerdo con el dibujo resulta

$$\begin{split} \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{OO'} + \mathbf{\Omega}' \times \mathbf{r}_{0'p} &= \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p_0} \\ \mathbf{\Omega} \times (\mathbf{r}_{00'} - \mathbf{r}_{0p}) + \mathbf{\Omega}' \times \mathbf{r}_{0'p} &= 0 \\ (\mathbf{\Omega}' - \mathbf{\Omega}) \times \mathbf{r}_{0'p} &= 0, \end{split}$$

de la cual se deduce que  $\Omega'=\Omega$ . Entonces,  $\Omega$  es la misma para cualquier punto del cuerpo rígido.

$$\begin{split} \mathbf{\Omega} \cdot \mathbf{V}_p &= \mathbf{\Omega} \cdot \mathbf{V}_0 + \mathbf{\Omega} \cdot (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{0p}) \\ \mathbf{\Omega} \cdot \mathbf{V}_p &= \mathbf{\Omega} \cdot \mathbf{V}_0 \end{split}$$

lo cual se cumple para todo punto p perteneciente al cuerpo rigido. Si es  $\Omega \cdot \mathbf{V}_0 = 0$  entonces serán  $\Omega \perp \mathbf{V}_0$  y  $\Omega \perp \mathbf{V}_p$ .

Si en un instante dado  $\Omega$  es perpendicular a  $\mathbf{V}_p$  entonces  $\Omega$  es perpendicular a  $\mathbf{V}_{p'}$  para todo punto del cuerpo rígido.

## §1.4 Eje instantáneo de rotación

Si p es tal que  $\mathbf{V}_p = 0$  entonces

$$\mathbf{V}_0 = -\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{p0}$$

donde  ${\bf V}_0$  es una velocidad desde un sistema inercial. Desde el sistema inercial el cuerpo rígido realiza una rotación pura, puesto que veo al punto O rotar en torno a algún eje.

$$\mathbf{V}_0 = -\mathbf{\Omega} \times (r_\perp + r_\parallel) = -\mathbf{\Omega} \times r_\perp$$

y esto define un eje instantáneo de rotación.

## §2. Ángulos de Euler

Se toma un sistema 123 inicialmente coincidente con uno XYZ paralelo al inercial, 123 tiene origen en el centro de masa del cuerpo.

$$\begin{split} A_1(\phi) &= \begin{pmatrix} \cos(\phi) & \sin(\phi) & 0 \\ -\sin(\phi) & \cos(\phi) & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{pmatrix} \\ A_2(\theta) &= \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos(\theta) & \sin(\theta) \\ 0 & -\sin(\theta) & \cos(\theta) \end{pmatrix} \\ A_3(\psi) &= \begin{pmatrix} \cos(\psi) & \sin(\psi) & 0 \\ -\sin(\psi) & \cos(\psi) & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{pmatrix} \\ \mathbf{\Omega} &= \dot{\phi}\hat{z} + \dot{\theta}\hat{n} + \dot{\psi}\hat{3} \end{split}$$

y expresando  $\hat{z},\hat{n}$  en  $\hat{1},\hat{2},\hat{3}$  resulta

$$\mathbf{\Omega} = [\dot{\phi}\sin(\theta)\sin(\psi) + \dot{\theta}\cos(\psi)]\hat{1} + [\dot{\phi}\sin(\theta)\cos(\psi) - \dot{\theta}\sin(\psi)]\hat{2} + [\dot{\phi}\cos(\theta) + \dot{\psi}]\hat{3}$$

Ahora estamos interesados en el momento angular.

$$\mathbf{L}_{0}^{sist} = \mathbf{L}^{cm} + \mathbf{L}_{cm}^{sist}$$

$$\mathbf{L}_{spin} = \sum_{i}^{N} m_{i}(\mathbf{r}_{i}' \times \mathbf{v}_{i}')$$

que están en el sistema 123.

$$\mathbf{L}_{spin} = \sum_{i}^{N} m_{i} (\mathbf{r}_{i} \times \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r}_{i})$$

$$\mathbf{L}_{spin} = \sum_{i}^{N} m_{i} \left[ \; \mathbf{\Omega}(\mathbf{r}_{i} \cdot \mathbf{r}_{i}) - \mathbf{r}_{i}(\mathbf{r}_{i} \cdot \mathbf{\Omega}) \; \right]$$

$$\mathbf{L}_{spin} = \sum_{i}^{N} m_{i} \left[ \left. \Omega \sum_{j}^{3} (x_{j}^{2i}) - \mathbf{r}_{i} \sum_{\ell}^{3} x_{\ell}^{i} \Omega_{\ell} \right. \right]$$

y la componente k-ésima será

$$L_k = \sum_i^N m_i \left[ \left. \Omega_k \sum_j^3 (x_j^{2i}) - x_k^i \sum_\ell^3 x_\ell^i \Omega_\ell \right. \right]$$

$$L_k = \sum_i^N m_i \left[ \ \sum_j^3 \delta_{kj} \Omega_j r_i^2 - x_k^i \sum_\ell^3 x_\ell^i \Omega_\ell \ \right]$$

$$L_k = \sum_{i}^{3} \sum_{i}^{N} m_i \left[ \ \delta_{kj} r_i^2 - x_k^i x_j^i \ \right] \Omega_j = \sum_{i}^{3} I_{kj} \Omega_j$$

o vectorialmente

$$\mathbf{L}_{snin} = I\mathbf{\Omega}$$

siendo I el tensor de inercia. Explícitamente:

$$I_{kj} = \sum_{i}^{N} m_i \left[ \delta_{kj} r_i^2 - x_k^i x_j^i \right]$$

$$\begin{pmatrix} L_1 \\ L_2 \\ L_3 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} I_{11} & I_{12} & I_{13} \\ I_{21} & I_{22} & I_{23} \\ I_{31} & I_{32} & I_{33} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \Omega_1 \\ \Omega_2 \\ \Omega_3 \end{pmatrix}$$

Sean 1,2,3 los ejes principales, entonces *I* es diagonal y

$$\mathbf{L}_{spin} = \begin{pmatrix} I_{11} & 0 & 0 \\ 0 & I_{22} & 0 \\ 0 & 0 & I_{33} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \Omega_1 \\ \Omega_2 \\ \Omega_3 \end{pmatrix} = I \mathbf{\Omega}$$

y se puede escribir

$$\frac{d}{dt}\Big|_{in} \Box = \frac{d}{dt}\Big|_{rot} \Box + \mathbf{\Omega} \times \Box$$

que es válida pra sistemas rotantes (no aquellos que rotan y se trasladan). En este caso  $\Omega$  es la del sistema rotante (en un cuerpo rígido es la  $\Omega$  del cuerpo rígido).

Se puede escribir también

$$\left. \frac{d}{dt} \right|_{in} \mathbf{L}_{spin} = \mathbf{T}_{cm}$$

siendo la derivada de uns sitema XYZ, y  $\mathbf{T}$  el torque del cuerpo rígido referido al centro de masa y medido dese el sistema XYZ (inercial). Entonces

$$\mathbf{T}_{cm} = \left. \frac{d}{dt} \right|_{rot} \mathbf{L}_{spin} + \mathbf{\Omega} \times (\mathbf{L}_{spin})$$

y

$$\mathbf{T}_{cm} = \left. I \frac{d}{dt} \right|_{rot} \mathbf{\Omega} + \mathbf{\Omega} \times (I \mathbf{\Omega}).$$

I visto desde XYZ es I = I(t) e I desde 123 es constante.

$$\mathbf{T}_{cm} = \begin{pmatrix} I_1 \dot{\boldsymbol{\Omega}}_1 \\ I_2 \dot{\boldsymbol{\Omega}}_2 \\ I_3 \dot{\boldsymbol{\Omega}}_3 \end{pmatrix} + \begin{vmatrix} \hat{1} & \hat{2} & \hat{3} \\ \Omega_1 & \Omega_2 & \Omega_3 \\ I_1 \Omega_1 & I_2 \Omega_2 & I_3 \Omega_3 \end{vmatrix}$$

De este sistema resultan,

$$\begin{split} &\mathbf{T}_{1} = I_{1}\dot{\Omega}_{1} + (I_{3} - I_{2})\,\Omega_{2}\,\Omega_{3} \\ &\mathbf{T}_{2} = I_{2}\dot{\Omega}_{2} + (I_{1} - I_{3})\,\Omega_{3}\,\Omega_{1} \\ &\mathbf{T}_{3} = I_{3}\dot{\Omega}_{3} + (I_{2} - I_{1})\,\Omega_{1}\,\Omega_{2} \end{split}$$

que son las ecuaciones de Euler. Las mismas requieren I en ejes principales,  $\Omega$  en 1,2,3 (en función de  $\phi$ ,  $\theta$ ,  $\psi$ ). Es  $\Omega$  la velocidad de rotación del sistema cuerpo rígido (rotante) respecto a un sistema XYZ fijo en el centro de masa y

coincidente con X'Y'Z' (inercial) a todo tiempo. Salvo la traslación del centro de masa, este sistema XYZ será inercial.

Todo este tratamiento de ecuaciones de Euler es para el caso  $\mathbf{L}_{spin} \equiv \mathbf{L}_{cm}^{sist}$ , de manera que no me importan las traslaciones del centro de masa.

$$\left. \frac{d}{dt} \right|_{XYZ} \mathbf{L}_{spin} = \mathbf{T}_{cm} = \left. \frac{d}{dt} \right|_{123} \mathbf{L}_{spin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{L}_{spin}$$

## §3. Energía cinética del cuerpo rígido

Queremos escribir la energía cinética de un cuerpo rígido explícitamente en términos del momento de inercia *I*.

$$T = \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_i v_i^2 = \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_i (\mathbf{v}_{cm} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_i)^2$$

donde la última  $\mathbf{r}_i$  está referida al centro de masa (posiciones de los puntos del cuerpo rígido referidas al centro de masa).

$$T = \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_{i} (\mathbf{v}_{cm}^{2} + (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{i})^{2} + 2\mathbf{v}_{cm} \cdot (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{i}))$$

pero es fácil ver que el término de cruza es cero dado que

$$\sum_{i}^{N}m_{i}\mathbf{v}_{cm}\cdot(\mathbf{\Omega}\times\mathbf{r}_{i})=\sum_{i}^{N}m_{i}\mathbf{r}_{i}\cdot(\mathbf{v}_{cm}\times\mathbf{\Omega})=M\mathbf{R}_{cm}\cdot(\mathbf{v}_{cm}\times\mathbf{\Omega})=0$$

puesto que  $M\mathbf{R}_{cm}$  es nulo para un sistema no inercial. Luego

$$T = \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_{i} \mathbf{v}_{cm}^{2} + \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_{i} (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}_{i})^{2}$$

$$T = \frac{1}{2}\sum_{i}^{N}m_{i}\mathbf{v}_{cm}^{2} + \frac{1}{2}\sum_{i}^{N}m_{i}(\Omega^{2}r_{i}^{2} - (\mathbf{\Omega}\cdot\mathbf{r}_{i})^{2})$$

pero veamos el último paréntesis en detalle,

$$\left(\sum_{j}\sum_{k}\Omega_{j}\Omega_{j}x_{k}^{i}x_{k}^{i}-\sum_{\ell}\sum_{p}\Omega_{\ell}x_{\ell}^{i}\Omega_{p}x_{p}^{i}\right)$$

$$\left(\sum_{j}\sum_{k}\Omega_{j}\delta_{jk}\Omega_{k}x_{k}^{i}x_{k}^{i}-\sum_{\ell}\sum_{p}\Omega_{\ell}x_{\ell}^{i}\Omega_{p}x_{p}^{i}\right)$$

y reetiquetando

$$\begin{split} \left( \sum_{j} \sum_{k} \Omega_{j} \delta_{jk} \Omega_{k} x_{k}^{i} x_{k}^{i} - \sum_{j} \sum_{k} \Omega_{j} x_{j}^{i} \Omega_{p} x_{k}^{i} \right) \\ \frac{1}{2} \sum_{i}^{N} m_{i} \sum_{i,k} \Omega_{j} \Omega_{k} \left[ \delta_{jk} (r^{i})^{2} - x_{j}^{i} x_{k}^{i} \right] \end{split}$$

y entonces

$$T = \frac{1}{2}MV_{cm}^2 + \frac{1}{2}\sum_{j,k}\Omega_j\Omega_kI_{jk}$$

y como lo último es una forma cuadrática podemos escribir de manera más elegante

$$T = \frac{1}{2}MV_{cm}^2 + \frac{1}{2}\mathbf{\Omega}^t I\mathbf{\Omega}.$$

Recordemos que el tensor de inercia tiene en su diagonal los momentos de inercia mientras que los términos fuera de la misma son los productos de inercia.

$$I_{ik} = \sum_q m_q \left( \delta_{ik} (r_q)^2 - x_i^q x_k^q \right)$$

y el paso al continuo nos deja los momentos de inercia,

$$I_{ik} = \int_{V} \rho(\mathbf{r}) \left[ \delta_{ik} r^2 - x_i x_k \right] dV$$

donde por supuesto es  $r^2 = x_1^2 + x_2^2 + x_3^2$ .

El cambio de sistema se hace de acuerdo a

$$I'_{ik} = \sum_{\ell,s} a_{i\ell} I_{\ell s} a_{ks}$$

y en componentes,

$$\sum_q m_q (\delta_{ik} {r'}_q^2 - x_i' x_k') = a_{i\ell} a_{ks} \sum_q m_q (\delta_{\ell s} r_q^2 - x_\ell x_s)$$

donde en el miembro izquierdo es  $i \neq k$ , y el derecho  $\ell \neq s$ 

$$-\sum_q m_q x_i' x_k' = -\sum_q m_q a_{i\ell} x_\ell a_{ks} x_s$$

entonces

$$I = \begin{pmatrix} I_{11} & I_{12} & I_{13} \\ I_{21} & I_{22} & I_{23} \\ I_{31} & I_{32} & I_{33} \end{pmatrix}$$

siendo el triángulo superior valores repetidos. El tensor de inercia es simétrico por su definición. De los nueve componentes son independientes seis. Matemáticamente

$$I_{ik} = I_{ki}$$
.

Todo tensor simétrico se puede llevar a una forma diagonal eligiendo bien los ejes del sistema 123 fijo al cuerpo. Podemos conseguir una transformación  $I \to I'$  tal que

$$I' = \begin{pmatrix} I'_{11} & 0 & 0\\ 0 & I'_{22} & 0\\ 0 & 0 & I'_{33} \end{pmatrix}$$

Los  $I'_{ik}$  son los momentos principales de inercia (aquellos que están calculados sobre *ejes principales de inercia*).

Cuando el cuerpo rígido tiene simetría pueden hallarse a ojo los ejes principales de inercia.

Para el cálculo de I se usa un sistema fijo al cuerpo rígido. Si usamos un sistema inercial, será  $I_{ik}=I_{ik}(t)$  lo cual no es conveniente.

Es conveniente elegir 123 con origen en el centro de masa y partícipes del movimiento del cuerpo rígido (clavados al mismo). Asimismo conviene elegir XYZ referidos al sistema inercial coincidentes pero trasladados al centro de masa. Así los  $I_{ik}$  resultan características geométricas del cuerpo.

## §4. La peonza simétrica

$$T_{rot} = \frac{1}{2}I_1\Omega_1^2 + \frac{1}{2}I_2\Omega_2^2 + \frac{1}{2}I_3\Omega_3^2$$

donde son

$$\Omega_1 = \dot{\theta}$$
  $\Omega_2 = \dot{\phi}\sin(\theta)$   $\Omega_3 = \dot{\phi}\cos(\theta) + \dot{\psi}$ 

y debemos destacar que  $\psi=0$  no es vínculo sino solo comodidad pues  $\dot{\psi}\neq0$  y es independiente. Los vínculos pueden escribirse

$$\begin{split} \theta_e &= \theta \\ \phi_e + \frac{3}{2}\pi &= \phi \ \longrightarrow \ \dot{\phi_e} = \dot{\phi} \\ r^2 &= a^2 = x_{cm}^2 + y_{cm}^2 + z_{cm}^2 \end{split}$$

y las coordenadas

$$\begin{split} x &= a \sin(\theta) \cos\left(\frac{\pi}{2} - \phi_e\right) = a \sin(\theta) \sin(\phi_e) \\ y &= a \sin(\theta) \sin\left(\frac{\pi}{2} - \phi_e\right) = -a \sin(\theta) \cos(\phi_e) \\ z &= a \cos(\theta) \end{split}$$

y la velocidad

$$\dot{x}^2 + \dot{y}^2 + \dot{z}^2 = a^2 \dot{\theta}^2 + a^2 \sin(\theta)^2 \dot{\phi}^2$$

y el lagrangiano finalmente

$$\mathcal{L} = \frac{1}{2} M (a^2 \dot{\theta}^2 + a^2 \sin(\theta)^2 \dot{\phi}^2) + \frac{1}{2} I_1 \dot{\theta}^2 + \frac{1}{2} I_2 \sin(\theta)^2 \dot{\phi}^2) + \frac{1}{2} I_3 (\dot{\phi} \cos(\theta) + \dot{\psi})^2$$

pero por la simetría  $I_1=I_2\equiv I$  de modo que

$$\mathcal{L} = \frac{1}{2} M a^2 (\dot{\theta}^2 + \sin(\theta)^2 \dot{\phi}^2) + \frac{1}{2} I (\dot{\theta}^2 + \sin(\theta)^2 \dot{\phi}^2) + \frac{1}{2} I_3 (\dot{\phi} \cos(\theta) + \dot{\psi})^2$$

$$\mathcal{L} = \frac{1}{2}(Ma^2 + I)(\dot{\theta}^2 + \sin(\theta)^2\dot{\phi}^2) + \frac{1}{2}I_3(\dot{\phi}\cos(\theta) + \dot{\psi})^2 - mga\cos(\theta)$$

y los primeros dos términos representan una rotación pura si tomo

$$(Ma^2+I)\equiv I'$$

donde I' es otro momento de inercia.

Luego hay unos interesantes comentarios sobre la ubicación de los ejes. El famoso "bajo ejes".

$$T = T_{trasl} + T_{rot} + T_{acopl}$$

y el último es nulo si elegimos el origen común O=O'= centro de masa.

$$\mathbf{V} = \mathbf{V}_{cm} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r}$$

También es  $T_{a\,c\,op\,l}=0$  si  $V_0=0$  (aquí también se anula  $T_{t\,r\,a\,s\,l}$  ).

## §5. Teorema de Steiner

$$\mathbf{x} = \mathbf{U} - \mathbf{a}$$

$$I^0_{ij} = \sum_s^N m^s (\delta_{ij} x_s^2 - x_i^s x_j^s)$$

$$I_{ij}^0 = \sum_s^N m^s (\delta_{ij} (\mathbf{U}_s - \mathbf{a})^2 - (U_i^s - a_i)(U_j^s - a_j))$$

Trasladamos el punto (con el sistema de ejes paralelo al del centro de masa) sin rotarlo. Eso es importante.

$$I_{ij}^{0} = \sum_{s}^{N} m^{s} \left[ \delta_{ij} (U_{s}^{2} + a^{2} - 2Ua) - (U_{i}^{s}U_{j}^{s} + a_{i}a_{j} - a_{i}U_{j}^{s} - a_{j}U_{i}^{s}) \right]$$

$$I_{ij}^{0} = \sum_{s}^{N} m^{s} (\delta_{ij} U_{s}^{2} - U_{i}^{s} U_{j}^{s}) + \sum_{s}^{N} m^{s} (\delta_{ij} a^{2} - a_{i} a_{j}) - \sum_{s}^{N} m^{s} \delta_{ij} 2 U^{s} a + \sum_{s}^{N} m^{s} (a_{i} U_{j}^{s} + a_{j} U_{i}^{s})$$

pero las dos últimas sumatorias son nulas, y

$$I_{ij}^{0} = \sum_{s}^{N} m^{s} (\delta_{ij} U_{s}^{2} - U_{i}^{s} U_{j}^{s}) + \sum_{s}^{N} m^{s} (\delta_{ij} a^{2} - a_{i} a_{j}) = I_{ij}^{cm} + M(\delta_{ij} a^{2} - a_{i} a_{j})$$

Esto sale de

$$\sum_{s}^{N}m^{s}\delta_{ij}U^{s}a=\delta_{ij}a\sum_{s}^{N}m^{s}U^{s}=0$$

puesto que es nula la suma en s. Porque

$$0 = \sum_{s}^{N} m^{s} \mathbf{U}^{s} = \sum_{s}^{N} m^{s} (U_{1}^{s} \hat{1} + U_{2}^{s} \hat{2} + U_{3}^{s} \hat{3})$$

pero como es vectorial vale para cada coordenada

$$0 = \sum_{i=1}^{N} m^s U_i^s \qquad \forall i = 1, 2, 3$$

$$0 = \sum_{i}^{N} m^{s} U_{i}^{s} a$$

La moraleja es que trasladar en un solo eje conserva la diagonalidad del tensor de inercia.

## §6. Sistemas inerciales

 $\Omega$  es la velocidad angular del sistema no inercial.  $\hat{\mathbf{R}}$  es la aceleración del sistema no inercial. Ambas se miden sólo desde el sistema inercial.

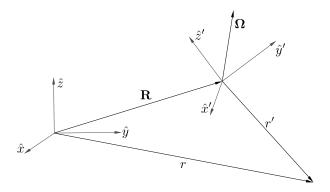


Figura 6.1 Sistemas rotantes.

$$\mathbf{r} = \mathbf{R} + \mathbf{r}'$$

$$\frac{d\mathbf{r}}{dt}\Big|_{in} = \frac{d\mathbf{R}}{dt}\Big|_{in} + \frac{d\mathbf{r}'}{dt}\Big|_{in}$$

si despejamos la derivada respecto del sistema primado,

$$\left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{in} = \left. \frac{d\mathbf{r}}{dt} \right|_{in} - \left. \frac{d\mathbf{R}}{dt} \right|_{in}$$

y usamos

$$\left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{in} = \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{noin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}'$$

va resultando

$$\begin{split} \left. \frac{d}{dt} \left( \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{noin} \right) \right|_{in} &= \left. \frac{d^2\mathbf{r}}{dt^2} \right|_{in} - \left. \frac{d^2\mathbf{R}}{dt^2} \right|_{in} - \left. \frac{d(\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}')}{dt} \right|_{in} \\ \left. \frac{d^2\mathbf{r}'}{dt^2} \right|_{noin} &+ \mathbf{\Omega} \times \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{noin} = \mathbf{a}|_{in} - \left. \ddot{\mathbf{R}}|_{in} - \left. \frac{d\mathbf{\Omega}}{dt} \right|_{in} \times \mathbf{r}' + \mathbf{\Omega} \times \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{in} \end{split}$$

donde hemos usado que

$$\begin{split} \left. \frac{d\mathbf{\Omega}}{dt} \right|_{in} &= \left. \frac{d\mathbf{\Omega}}{dt} \right|_{noin} & \left. \frac{d\mathbf{R}}{dt} \right|_{in} = -\left. \frac{d\mathbf{R}}{dt} \right|_{noin} \\ \left. \frac{d^2\mathbf{r'}}{dt^2} \right|_{noin} + \left( \mathbf{\Omega} \times \left. \frac{d\mathbf{r'}}{dt} \right|_{noin} \right) = \mathbf{a}|_{in} - \ddot{\mathbf{R}}|_{in} - \left[ \left. \frac{d\mathbf{\Omega}}{dt} \right|_{noin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{\Omega} \right] \times \mathbf{r'} + \mathbf{\Omega} \times \left[ \left. \frac{d\mathbf{r'}}{dt} \right|_{noin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r'} \right] \end{split}$$

$$\begin{split} \mathbf{a}'\big|_{noin} &= \mathbf{a}|_{in} - \ddot{\mathbf{R}}|_{in} - \dot{\mathbf{\Omega}} \times \mathbf{r}' - \mathbf{\Omega} \times \dot{\mathbf{r}}'\big|_{noin} - \mathbf{\Omega} \times (\mathbf{\Omega} \times \dot{\mathbf{r}}') - \mathbf{\Omega} \times \frac{d\mathbf{r}'}{dt}\bigg|_{noin} \\ &\mathbf{a}'\big|_{noin} = \ddot{\mathbf{r}} - \ddot{\mathbf{R}} - \dot{\mathbf{\Omega}} \times \mathbf{r}' - 2\mathbf{\Omega} \times \dot{\mathbf{r}}'\big|_{noin} - \mathbf{\Omega} \times (\mathbf{\Omega} \times \dot{\mathbf{r}}') \end{split}$$

Vale la pena aclarar la deduccion,

$$\left. \frac{d\mathbf{r}}{dt} \right|_{in} = \left. \frac{d\mathbf{R}}{dt} \right|_{in} + \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{noin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}'$$

pero si es  $\mathbf{R} = 0$  se tiene  $\mathbf{r} = \mathbf{r'}$  y entonces

$$\left. \frac{d\mathbf{r}}{dt} \right|_{in} = \left. \frac{d\mathbf{r}'}{dt} \right|_{noin} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}'$$

donde el sistema no inercial es el rotante.

# §7. Lagrangiano de un sistema no inercial que se traslada

#### §7.1 Lagrangiano en un sistema rotante

$$\begin{split} \mathcal{L} &= \frac{1}{2} m v^2 - U(\mathbf{r}) \\ \mathcal{L} &= \frac{1}{2} m (\mathbf{v'} + \mathbf{\Omega} \times \mathbf{r})^2 - U(\mathbf{r}) \\ \mathcal{L} &= \frac{1}{2} m \mathbf{v'}^2 + m \mathbf{v'} \cdot (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r}) + \frac{1}{2} m (\mathbf{\Omega} \times \mathbf{r})^2 - U(\mathbf{r}) \end{split}$$

donde esto último es un potencial efectivo  $U=U({\bf r},{\bf v})$  y para U dependiente de la velocidad teníamos

$$\mathbf{F} = -\frac{\partial U}{\partial q_i} + \frac{d}{dt} \left( \frac{\partial U}{\partial \dot{q}_i} \right)$$

#### §8. Sistemas rotantes

## Referencias