

Girocompás y efecto Coriolis

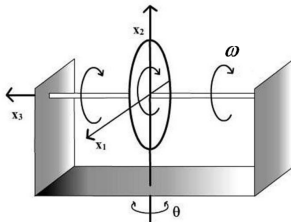
Luis A. Núñez

*Escuela de Física, Facultad de Ciencias,
Universidad Industrial de Santander, Santander, Colombia*

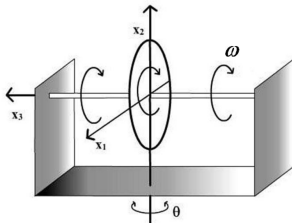


6 de mayo de 2025

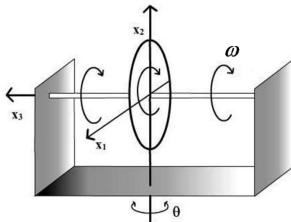
- 1 Girocompás
 - Generalidades
 - Navegación inercial
 - Las velocidades angulares
 - Pequeñas Oscilaciones
- 2 Efecto Coriolis
- 3 Recapitulando



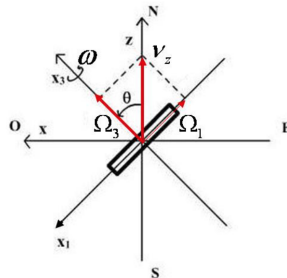
- El girocompás, es un instrumento para la navegación inercial, que permite indicar el Norte geográfico sin referencia al campo magnético.



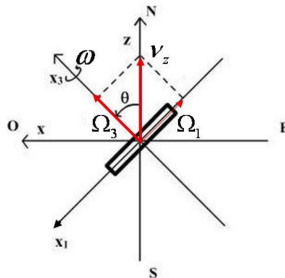
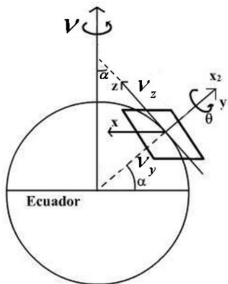
- El girocompás, es un instrumento para la navegación inercial, que permite indicar el Norte geográfico sin referencia al campo magnético.
- Es un disco con momentos principales de inercia $I_1^1 = I_2^2 \neq I_3^3$, que gira con velocidad angular constante ω , alrededor del eje perpendicular a su plano, que llamamos x_3 .



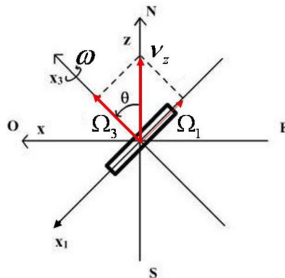
- El girocompás, es un instrumento para la navegación inercial, que permite indicar el Norte geográfico sin referencia al campo magnético.
- Es un disco con momentos principales de inercia $I_1^1 = I_2^2 \neq I_3^3$, que gira con velocidad angular constante ω , alrededor del eje perpendicular a su plano, que llamamos x_3 .
- Simultáneamente, el disco puede rotar libremente un ángulo θ alrededor de un eje perpendicular a x_3 .



- A set of small navigation icons typically found in Beamer presentations, including symbols for back, forward, search, and other slide controls.



- Sea ν la magnitud de la velocidad angular de la Tierra alrededor de su eje NorteSur, con $\omega \gg \nu$, donde α es la latitud.
- El sistema de coordenadas (x, y, z) está fijo en la Tierra y el sistema (x_1, x_2, x_3) está en el CM del disco



- ◀ ◻ ▶ ◀ ◻ ▶ ◀ ≡ ▶ ◀ ≡ ▶ ≡ ↺ 🔍 ↻

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$
- El instrumento es libre de rotar sobre el eje y , no hay componente del torque en dirección de y , que corresponde instantaneamente al eje x_2 .

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$
- El instrumento es libre de rotar sobre el eje y , no hay componente del torque en dirección de y , que corresponde instantaneamente al eje x_2 .
- Entonces, la ecuación de Euler $\tau^2 = I_2^2 \dot{\Omega}^2 + \Omega_1 \Omega_3 (I_1^1 - I_3^3) = 0$

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$
- El instrumento es libre de rotar sobre el eje y , no hay componente del torque en dirección de y , que corresponde instantaneamente al eje x_2 .
- Entonces, la ecuación de Euler $\tau^2 = I_2^2 \dot{\Omega}^2 + \Omega_1 \Omega_3 (I_1^1 - I_3^3) = 0$
- Derivando Ω^2 y sustituyendo (con $I_1^1 = I_2^2$) tenemos $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \cos \alpha \sin \theta (\nu \cos \alpha \cos \theta + \omega) = 0$

- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$
- El instrumento es libre de rotar sobre el eje y , no hay componente del torque en dirección de y , que corresponde instantaneamente al eje x_2 .
- Entonces, la ecuación de Euler $\tau^2 = I_2^2 \dot{\Omega}^2 + \Omega_1 \Omega_3 (I_1^1 - I_3^3) = 0$
- Derivando Ω^2 y sustituyendo (con $I_1^1 = I_2^2$) tenemos $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \cos \alpha \sin \theta (\nu \cos \alpha \cos \theta + \omega) = 0$
- Como $\omega \gg \nu$, entonces $\omega \gg \nu \cos \alpha \cos \theta$, e implica $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \sin \theta \approx 0$

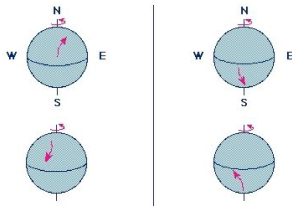
- Supongamos que la dirección de $\dot{\theta}$ en un instante dado está sobre el eje x_2 (simetría del disco permite esta simplificación).
- las componentes de $\mathbf{\Omega}$ respecto a (x_1, x_2, x_3) son:
$$\begin{cases} \Omega^1 = -\nu_z \sin \theta = -\nu \cos \alpha \sin \theta \\ \Omega^2 = \nu_y + \dot{\theta} = \nu \sin \alpha + \dot{\theta} \\ \Omega^3 = \nu_z \cos \theta + \omega = \nu \cos \alpha \cos \theta + \omega \end{cases}$$
- El instrumento es libre de rotar sobre el eje y , no hay componente del torque en dirección de y , que corresponde instantaneamente al eje x_2 .
- Entonces, la ecuación de Euler $\tau^2 = I_2^2 \dot{\Omega}^2 + \Omega_1 \Omega_3 (I_1^1 - I_3^3) = 0$
- Derivando Ω^2 y sustituyendo (con $I_1^1 = I_2^2$) tenemos $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \cos \alpha \sin \theta (\nu \cos \alpha \cos \theta + \omega) = 0$
- Como $\omega \gg \nu$, entonces $\omega \gg \nu \cos \alpha \cos \theta$, e implica $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \sin \theta \approx 0$
- Para pequeñas oscilaciones $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \theta \approx 0$

- Pequeñas Oscilaciones $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \theta \approx 0 \Leftrightarrow \ddot{\theta} + \omega_c^2 \theta \approx 0$,
con lo cual $\omega_c^2 = \frac{(I_3^3 - I_1^1)}{I_1^1} \nu \omega \cos \alpha$,

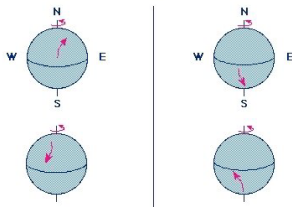
- Pequeñas Oscilaciones $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \theta \approx 0 \Leftrightarrow \ddot{\theta} + \omega_c^2 \theta \approx 0$,
con lo cual $\omega_c^2 = \frac{(I_3^3 - I_1^1)}{I_1^1} \nu \omega \cos \alpha$,
- Es la frecuencia para pequeñas oscilaciones del eje x_3 del disco alrededor del eje z , que apunta hacia el Norte.

- Pequeñas Oscilaciones $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \theta \approx 0 \Leftrightarrow \ddot{\theta} + \omega_c^2 \theta \approx 0$,
con lo cual $\omega_c^2 = \frac{(I_3^3 - I_1^1)}{I_1^1} \nu \omega \cos \alpha$,
- Es la frecuencia para pequeñas oscilaciones del eje x_3 del disco alrededor del eje z , que apunta hacia el Norte.
- El punto de equilibrio $\theta = 0$ de la oscilación del eje x_3 señala la dirección del Norte geográfico.

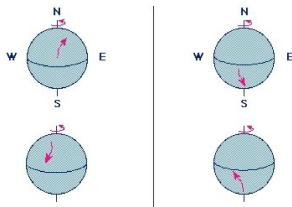
- Pequeñas Oscilaciones $I_1^1 \ddot{\theta} + (I_3^3 - I_1^1) \nu \omega \cos \alpha \theta \approx 0 \Leftrightarrow \ddot{\theta} + \omega_c^2 \theta \approx 0$,
con lo cual $\omega_c^2 = \frac{(I_3^3 - I_1^1)}{I_1^1} \nu \omega \cos \alpha$,
- Es la frecuencia para pequeñas oscilaciones del eje x_3 del disco alrededor del eje z , que apunta hacia el Norte.
- El punto de equilibrio $\theta = 0$ de la oscilación del eje x_3 señala la dirección del Norte geográfico.
- La frecuencia de oscilación ω_c permite a su vez calcular la latitud α sin ninguna referencia externa
- $\omega_c = 0 \Rightarrow \alpha = \frac{\pi}{2}$ es Polo Norte.
 $\omega_c = \text{máxima} \Rightarrow \alpha = 0$ es el Ecuador.



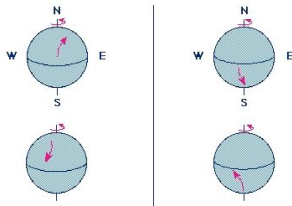
- Sea $(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})$ un sistema inercial (en reposo respecto a las estrellas fijas) y $(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)$ un sistema de coordenadas en rotación (la Tierra) con velocidad angular constante Ω relativa al sistema inercial.



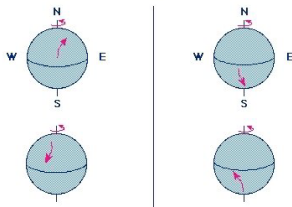
- Sea $(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})$ un sistema inercial (en reposo respecto a las estrellas fijas) y $(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)$ un sistema de coordenadas en rotación (la Tierra) con velocidad angular constante $\boldsymbol{\Omega}$ relativa al sistema inercial.
- Una vez mas $\left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(x,y,z)} = \left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(x_1,x_2,x_3)} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r} \equiv \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r},$



- Sea $(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})$ un sistema inercial (en reposo respecto a las estrellas fijas) y $(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)$ un sistema de coordenadas en rotación (la Tierra) con velocidad angular constante $\boldsymbol{\Omega}$ relativa al sistema inercial.
- Una vez mas $\left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})} = \left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r} \equiv \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r}$,
- Con lo cual $\frac{d\mathbf{v}}{dt} = \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v} \equiv \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times (\mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r})$



- Sea $(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})$ un sistema inercial (en reposo respecto a las estrellas fijas) y $(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)$ un sistema de coordenadas en rotación (la Tierra) con velocidad angular constante $\boldsymbol{\Omega}$ relativa al sistema inercial.
- Una vez mas $\left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})} = \left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r} \equiv \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r}$,
- Con lo cual $\frac{d\mathbf{v}}{dt} = \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v} \equiv \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times (\mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r})$
- Entonces
$$m \underbrace{\frac{d\mathbf{v}}{dt}}_{\mathbf{F}} = m \underbrace{\frac{d\mathbf{v}'}{dt}}_{\mathbf{F}'} + \underbrace{2m\boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v}'}_{-\mathbf{F}_{\text{Coriolis}}} + \underbrace{m\boldsymbol{\Omega} \times (\boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r})}_{-\mathbf{F}_{\text{centrifuga}}}$$



- Sea $(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})$ un sistema inercial (en reposo respecto a las estrellas fijas) y $(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)$ un sistema de coordenadas en rotación (la Tierra) con velocidad angular constante $\boldsymbol{\Omega}$ relativa al sistema inercial.
- Una vez mas $\left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}, \mathbf{y}, \mathbf{z})} = \left(\frac{d\mathbf{r}}{dt}\right)_{(\mathbf{x}_1, \mathbf{x}_2, \mathbf{x}_3)} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r} \equiv \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r}$,
- Con lo cual $\frac{d\mathbf{v}}{dt} = \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v} \equiv \frac{d\mathbf{v}'}{dt} + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times (\mathbf{v}' + \boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r})$
- Entonces
$$m \underbrace{\frac{d\mathbf{v}}{dt}}_{\mathbf{F}} = m \underbrace{\frac{d\mathbf{v}'}{dt}}_{\mathbf{F}'} + \underbrace{2m\boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{v}'}_{-\mathbf{F}_{\text{Coriolis}}} + \underbrace{m\boldsymbol{\Omega} \times (\boldsymbol{\Omega} \times \mathbf{r})}_{-\mathbf{F}_{\text{centrifuga}}}$$
- Es decir $\mathbf{F}' = \mathbf{F} + \mathbf{F}_{\text{Coriolis}} + \mathbf{F}_{\text{centrifuga}}$

En presentación consideramos

1