

Gravitación universal.

David Matellano

Departamento de Física y Química. IES Ángel Corella. (Colmenar Viejo)

27 de septiembre de 2019



Esta obra está bajo una licencia [Creative Commons "Reconocimiento-NoCommercial-CompartirIgual 3.0 España"](https://creativecommons.org/licenses/by-nc-sa/3.0/es/).



índice de contenidos I

- 1 Las Leyes de Kepler
 - La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares
- 2 Conservación del momento angular
- 3 Órbitas circulares
 - Velocidad orbital
 - Energía mecánica
 - Cambio de órbita circular
- 4 Velocidad de escape

Las Leyes de Kepler

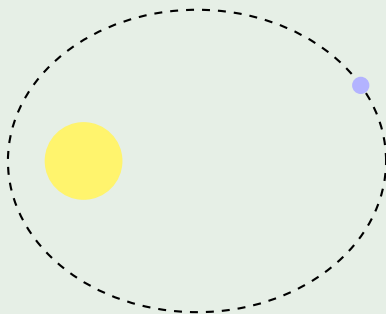
Leyes de Kepler

Las Leyes de Kepler

Leyes de Kepler

- 1.^a Todos los planetas describen órbitas elípticas alrededor del sol, estando este situado en uno de los focos de dicha órbita.

Figuras

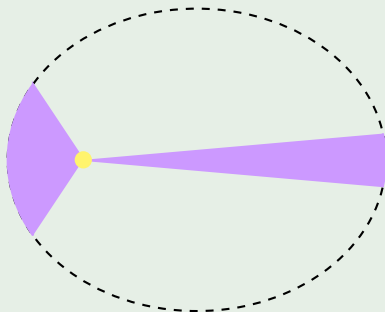


Las Leyes de Kepler

Leyes de Kepler

2.^a El radiovector recorre áreas iguales en tiempos iguales (Velocidad areolar φ constante)

Figuras



Las Leyes de Kepler

Leyes de Kepler

3.^a El cuadrado del periodo entre el cubo del semieje mayor siempre es constante.

Figuras

$$\frac{T^2}{a^3} = Cte$$

Las Leyes de Kepler

Leyes de Kepler

- 3.^a El cuadrado del periodo entre el cubo del semieje mayor siempre es constante.
⇒ En órbitas circulares sustituimos a por el radio r .

Figuras

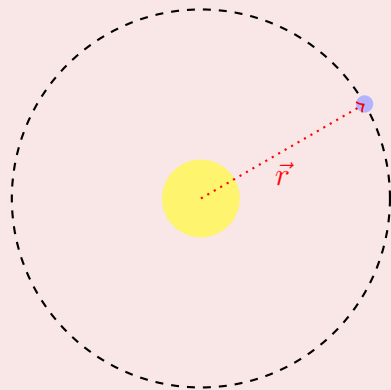
$$\frac{T^2}{r^3} = Cte$$

La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M

Figuras

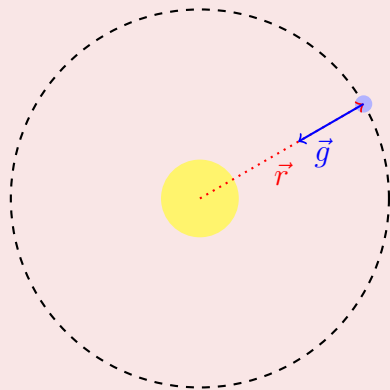


La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M
- Igualamos $|\vec{g}|$ con $|\vec{a}_n|$:

Figuras

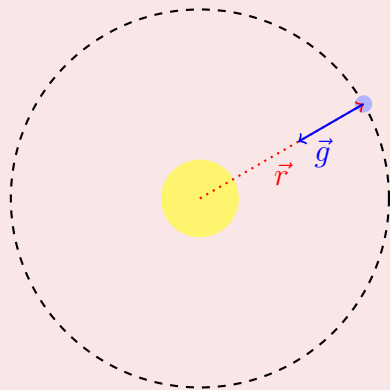


La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M
- Igualamos $|\vec{g}|$ con $|\vec{a}_n|$:
- $$\frac{G \cdot M}{r^2} = \omega^2 \cdot r$$

Figuras

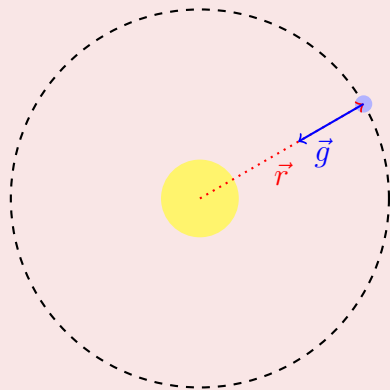


La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M
- Igualamos $|\vec{g}|$ con $|\vec{a}_n|$:
- $$\frac{G \cdot M}{r^2} = \omega^2 \cdot r$$
- Recordando que $\omega = \frac{2\pi}{T}$ obtenemos:

Figuras

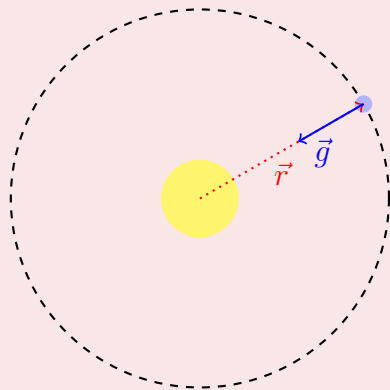


La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M
- Igualamos $|\vec{g}|$ con $|\vec{a}_n|$:
- $\frac{G \cdot M}{r^2} = \omega^2 \cdot r$
- Recordando que $\omega = \frac{2\pi}{T}$ obtenemos:
- $\frac{G \cdot M}{r^2} = \left(\frac{2\pi}{T}\right)^2 \cdot r$

Figuras



La tercera Ley de Kepler en órbitas circulares

Órbitas circulares

- Sea una órbita circular de radio r de un planeta de masa m alrededor de una estrella de masa M

- Igualamos $|\vec{g}|$ con $|\vec{a}_n|$:

$$\bullet \frac{G \cdot M}{r^2} = \omega^2 \cdot r$$

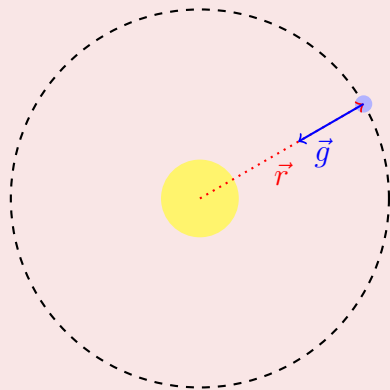
- Recordando que $\omega = \frac{2\pi}{T}$ obtenemos:

$$\bullet \frac{G \cdot M}{r^2} = \left(\frac{2\pi}{T}\right)^2 \cdot r$$

- Obteniendo:

$$\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \cdot M}$$

Figuras



Conservación del momento angular

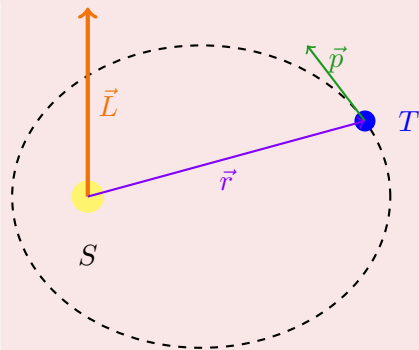
Momento angular bajo fuerzas centrales

Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$

Conservación de \vec{L}

Figuras



Conservación del momento angular

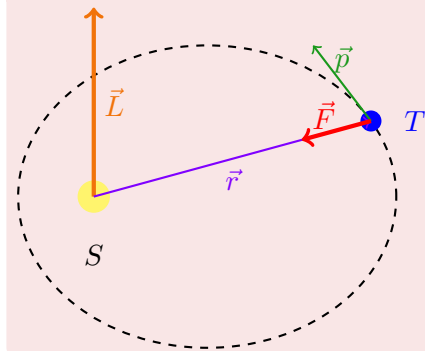
Momento angular bajo fuerzas centrales

Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$
- Fuerza central $\Leftrightarrow \vec{F} \parallel \vec{r}$

Conservación de \vec{L}

Figuras



Conservación del momento angular

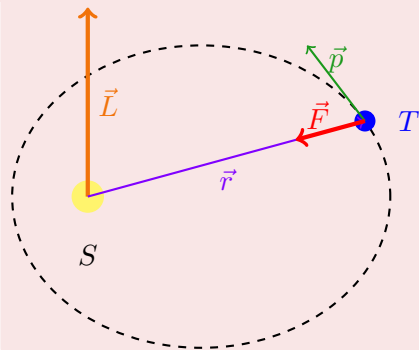
Momento angular bajo fuerzas centrales

Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$
- Fuerza central $\Leftrightarrow \vec{F} \parallel \vec{r}$
- Momento de una fuerza: $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F}$

Conservación de \vec{L}

Figuras



Conservación del momento angular

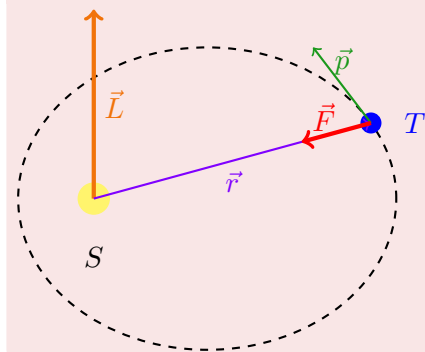
Momento angular bajo fuerzas centrales

Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$
- Fuerza central $\Leftrightarrow \vec{F} \parallel \vec{r}$
- Momento de una fuerza: $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F}$
- Variación de \vec{L} : $\vec{M} = \frac{d\vec{L}}{dt}$

Conservación de \vec{L}

Figuras



Conservación del momento angular

Momento angular bajo fuerzas centrales

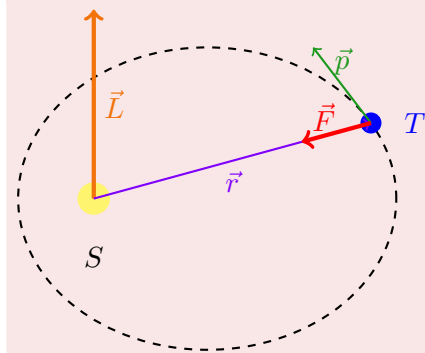
Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$
- Fuerza central $\Leftrightarrow \vec{F} \parallel \vec{r}$
- Momento de una fuerza: $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F}$
- Variación de \vec{L} : $\vec{M} = \frac{d\vec{L}}{dt}$

Conservación de \vec{L}

- $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F} = 0$ ($\vec{r} \parallel \vec{F}$)

Figuras



Conservación del momento angular

Momento angular bajo fuerzas centrales

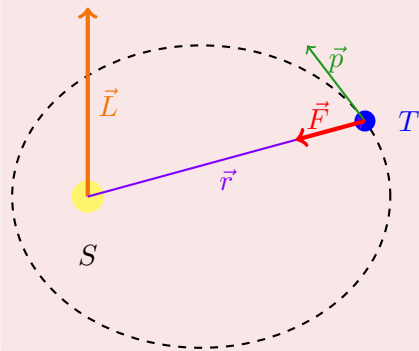
Conceptos a recordar

- Momento angular: $\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p}$
- Fuerza central $\Leftrightarrow \vec{F} \parallel \vec{r}$
- Momento de una fuerza: $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F}$
- Variación de \vec{L} : $\vec{M} = \frac{d\vec{L}}{dt}$

Conservación de \vec{L}

- $\vec{M} = \vec{r} \times \vec{F} = 0$ ($\vec{r} \parallel \vec{F}$)
- $\vec{M} = 0 = \frac{d\vec{L}}{dt} \Rightarrow \vec{L} = Cte.$

Figuras



Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Velocidad orbital

- La velocidad orbital será: $v = \frac{2\pi r}{T}$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Velocidad orbital

- La velocidad orbital será: $v = \frac{2\pi r}{T}$
- Despejando T en la tercera Ley de Kepler (Ver 4) obtenemos:

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Velocidad orbital

- La velocidad orbital será: $v = \frac{2\pi r}{T}$
- Despejando T en la tercera Ley de Kepler (Ver 4) obtenemos:

$$\bullet v = \frac{2\pi r}{\sqrt{\frac{4\pi^2 r^3}{G \cdot M}}} = \sqrt{\frac{4\pi^2 G \cdot M \cdot \cancel{r^2}}{4\pi^2 \cdot r^{\cancel{3}}}}$$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Velocidad orbital

- La velocidad orbital será: $v = \frac{2\pi r}{T}$
- Despejando T en la tercera Ley de Kepler (Ver 4) obtenemos:

$$\bullet v = \frac{2\pi r}{\sqrt{\frac{4\pi^2 r^3}{G \cdot M}}} = \sqrt{\frac{4\pi^2 G \cdot M \cdot \cancel{r^2}}{4\pi^2 \cdot r^{\cancel{3}}}}$$

- El resultado final será:

$$v = \sqrt{\frac{G \cdot M}{r}}$$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Energía mecánica

- $$E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Energía mecánica

- $E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- Utilizando la velocidad orbital vista en 6 :

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Energía mecánica

- $E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- Utilizando la velocidad orbital vista en 6 :
- $E_m = \frac{1}{2} \left(\sqrt{\frac{G \cdot M}{r}} \right)^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Energía mecánica

- $E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- Utilizando la velocidad orbital vista en 6 :
- $E_m = \frac{1}{2} \left(\sqrt{\frac{G \cdot M}{r}} \right)^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- $E_m = -\frac{G \cdot M \cdot m}{2r} = \frac{E_p}{2}$

Órbitas circulares

Parámetros de una órbita circular

Energía mecánica

- $E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- Utilizando la velocidad orbital vista en 6 :
- $E_m = \frac{1}{2} \left(\sqrt{\frac{G \cdot M}{r}} \right)^2 - \frac{G \cdot M \cdot m}{r}$
- $E_m = -\frac{G \cdot M \cdot m}{2r} = \frac{E_p}{2}$
- La energía mecánica en una **órbita circular** es la mitad de su energía potencial.

Velocidad de escape de un campo \vec{g}

Velocidad de escape desde la superficie terrestre

Cálculo desde la superficie terrestre

- Sustituyendo en la expresión anterior los datos de La Tierra obtenemos:

Velocidad de escape de un campo \vec{g}

Velocidad de escape desde la superficie terrestre

Cálculo desde la superficie terrestre

- Sustituyendo en la expresión anterior los datos de La Tierra obtenemos:
 - $M_t = 5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg}$

Velocidad de escape de un campo \vec{g}

Velocidad de escape desde la superficie terrestre

Cálculo desde la superficie terrestre

- Sustituyendo en la expresión anterior los datos de La Tierra obtenemos:
 - $M_t = 5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg}$
 - $r = R_t = 6,37 \cdot 10^6 \text{ m}$

Velocidad de escape de un campo \vec{g}

Velocidad de escape desde la superficie terrestre

Cálculo desde la superficie terrestre

- Sustituyendo en la expresión anterior los datos de La Tierra obtenemos:
 - $M_t = 5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg}$
 - $r = R_t = 6,37 \cdot 10^6 \text{ m}$
 - $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 \cdot \text{kg}^{-2}$

Velocidad de escape de un campo \vec{g}

Velocidad de escape desde la superficie terrestre

Cálculo desde la superficie terrestre

- Sustituyendo en la expresión anterior los datos de La Tierra obtenemos:

- $M_t = 5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg}$
- $r = R_t = 6,37 \cdot 10^6 \text{ m}$
- $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 \cdot \text{kg}^{-2}$

- $$v_e = \sqrt{\frac{2 \cdot G \cdot M_t}{R_t}} = 11,19 \text{ km/s}$$