

# INTERACCIÓN GRAVITATORIA

# LA FUERZA DE GRAVEDAD COMO FUERZA CONSERVATIVA

IES La Magdalena. Avilés. Asturias

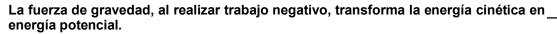
Cuando elevamos un cuerpo una altura *h*, *tal que podamos suponer invariable el valor de g*, la fuerza *F* realiza trabajo positivo (comunica energía cinética al cuerpo). No podríamos aplicar la definición de trabajo que conocemos para calcular la energía transferida, ya que la fuerza no es constante (deberá de ser mayor que el peso al principio para poner el cuerpo en movimiento y después, al final del trayecto, deberá hacerse menor para frenar).

Supongamos que realiza un trabajo  $W_F$  (desconocido).

El peso **P** realiza trabajo negativo (quita energía cinética al cuerpo), pero como el peso sí es una fuerza constante podemos calcular el trabajo realizado:

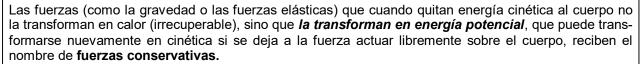
$$Wp = -P \cdot h = -mgh$$

La situación es similar a la encontrada en el caso de la fuerza de rozamiento. Sin embargo, en este caso, existe una diferencia fundamental: la energía cinética quitada al cuerpo no se transforma en calor (como en el caso de la fuerza de rozamiento), sino que se acumula como un nuevo tipo de energía llamada energía potencial.



Arriba el cuerpo tiene energía "en potencia" (energía potencial), ya que si se le suelta adquiere energía cinética. La energía potencial acumulada durante el ascenso se transforma ahora en energía cinética.

La fuerza de gravedad, al realizar trabajo positivo, transforma energía potencial en cinética.



Siempre que una fuerza conservativa realice trabajo negativo, restará energía cinética al cuerpo, que aparecerá como energía potencial: la energía cinética disminuirá y aumentará la potencial

Si realiza trabajo positivo la energía potencial se transforma en energía cinética: la energía potencial disminuye y aumenta la cinética.

Por tanto, en el caso de fuerzas conservativas, se puede calcular el trabajo realizado calculando la variación de energía potencial:

Wcons = 
$$-(Ep_2 - Ep_1) = -\Delta E_P$$

Al final, cuando el cuerpo se encuentra a una altura h, su energía cinética es nula. Por tanto, toda la energía cinética dada por la fuerza F (igual a  $W_F$ ) ha sido transformada por la fuerza de gravedad en energía potencial (Ley de Conservación de la Energía).

Por tanto:  $W_F = Ep$ 

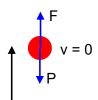
Para que la energía cinética al final sea nula (v = 0) deberá de cumplirse que toda la energía cinética dada por la fuerza F haya sido restada por la acción de la fuerza de gravedad. O lo que es lo mismo, la fuerza de gravedad realiza un trabajo (Wp) exactamente igual, pero de signo contrario, al de la fuerza F:

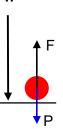
$$Wp = -W_F$$

Como  $W_P = -m g h$ , entonces  $W_F = Ep = m g h$ .

Por tanto la energía potencial gravitatoria puede calcularse (si suponemos g constante):

$$Ep = mgh$$





## Ejemplo 1

Un cuerpo de 500 g es lanzado hacia arriba con una velocidad de 12 m/s. Realiza un estudio energético de su recorrido.

#### Solución:



• Cuando se inicia el lanzamiento (punto 1) el cuerpo posee energía cinética (transferida por la fuerza aplicada durante el lanzamiento):

Ep<sub>(1)</sub> = m g h<sub>1</sub> = 0 (ya que h=0)  
Ec<sub>(1)</sub> = 1/2 m v<sup>2</sup>= 1/2 0,5 kg 
$$12^2$$
 (m/s)<sup>2</sup> = 36 J

- A medida que el cuerpo asciende disminuye su energía cinética (debido a la acción de la fuerza de gravedad que realiza trabajo negativo). La energía cinética se transforma en energía potencial gravitatoria. La fuerza de gravedad quita energía cinética al cuerpo que se transforma en energía potencial gravitatoria.
- v= 12m/s 1
- Supongamos que estamos a una altura de 5 m (punto 2):

$$Ep_{(2)} = m g h_2 = 0.5 kg 10 m/s^2 5 m = 25 J$$

Como la energía no se destruye la energía cinética en ese punto sería:

$$Ec_{(2)} = 36 J - 25 J = 11 J$$

• Llegará un momento en el que la energía cinética sea nula (v =0). Esto ocurrirá en el punto de altura máxima (punto 3). Ahí toda la energía cinética se habrá convertido en potencial:

$$Ep_{(3)} = 36 J ; Ec_{(3)} = 0$$

A partir del dato de energía potencial en el punto de altura máxima podemos calcular esta altura:

$$Ep_{(3)} = mgh_{MAX}; h_{MAX} = \frac{Ep_{(3)}}{mg} = \frac{36 \text{ kg m}^2 \text{ s}^2}{0.5 \text{ kg 10 m}} = 7.2 \text{ m}$$

- Cuando el cuerpo comienza a descender la fuerza de gravedad (conservativa) realiza trabajo positivo, realizándose ahora la conversión de energía potencial en cinética (la fuerza de gravedad transfiere ahora energía cinética al cuerpo).
- Cuando llega al suelo toda la energía potencial se habrá transformado en cinética. Luego el cuerpo llega al suelo con la misma velocidad con la que fue lanzado inicialmente.

En toda esta descripción se ha supuesto una situación ideal: el aire no ejerce ningún tipo de acción (fuerza) sobre el cuerpo. La realidad no es esa. Por eso cuando se lanza un objeto hacia arriba, regresa al suelo con menos velocidad que con la que fue lanzado.

Las fuerzas conservativas, por tanto, realizan una transferencia de energía cinética a potencial o viceversa. Como la energía no puede desaparecer debe cumplirse que aparece tanta energía potencial como energía cinética es restada al cuerpo. Por tanto si la única fuerza que realiza trabajo es conservativa se cumple:

$$E_{cin} + E_{pot} = cte.$$
;  $E_{c1} + E_{p1} = E_{c2} + E_{p2}$ 

La suma de la energía cinética y potencial permanece constante (se conserva). A la suma de la energía cinética y potencial se le da el nombre de energía mecánica.

Por tanto podremos decir que cuando la única fuerza que realiza trabajo es conservativa se conserva la energía mecánica.

Una característica muy importante de las fuerzas conservativas radica en que el trabajo realizado por ellas no depende del camino recorrido entre los puntos inicial y final.

#### Efectivamente:

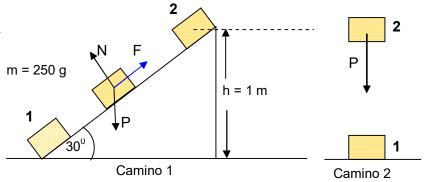
Para subir un cuerpo a una altura de 1 m podemos seguir dos caminos distintos:

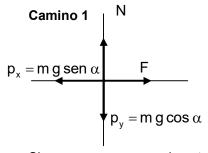
#### Camino 1.

Utilizar un plano inclinado

## Camino 2.

Subirlo en vertical





Las dos únicas fuerzas que realizan trabajo son F y la componente del peso paralela al plano ( $p_x$ ). La normal y la componente del peso perpendicular no realizan trabajo, ya que forman un ángulo de  $90^{\circ}$  con la dirección del desplazamiento.

Si suponemos que en el punto1 el cuerpo está en reposo y en el punto 2, también:  $Ec_{(1)} = Ec_{(2)} = 0$ 

Como la fuerza realiza un trabajo positivo (transfiere energía al cuerpo), mientras que la componente del peso realiza un trabajo negativo (quita energía cinética al cuerpo), deberá de cumplirse:

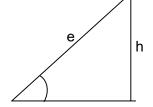
$$W_F + W_{Px} = 0$$
;  $W_F = -W_{Px}$ 

Es decir, la energía aportada por F debe ser exactamente igual a la que le resta Px.

El trabajo realizado por Px vale:  $Wp_x = -p_x \cdot e = -(m g sen \alpha)$ . e

La altura h y el espacio recorrido e están relacionados según:

$$\operatorname{sen} \alpha = \frac{h}{e}$$
;  $e = \frac{h}{\operatorname{sen} \alpha}$ 



Sustituyendo este valor en la expresión anterior, obtenemos:

$$Wp_x = -p_x \cdot e = -(m g sen \alpha) \cdot e = -(m g sen \alpha) \cdot \frac{h}{sen \alpha} = -m g h$$

El peso es un fuerza conservativa y, como tal, transforma la energía cinética en potencial. Luego en el punto situado a una altura h en el plano el cuerpo tendrá una energía potencial:

$$Ep_{(2)} = m g h$$

#### • Camino 2

Si el cuerpo se eleva directamente, y en vertical, hasta la altura h (ver figura más arriba) podremos escribir siguiendo un razonamiento idéntico al caso anterior:

$$Ec_{(1)} = Ec_{(2)} = 0$$
;  $W_F + W_P = 0$ ;  $W_F = -W_P$ 

En este caso el trabajo del peso será:  $W_P = - m g h$ 

Y la energía potencial:  $Ep_{(2)} = m g h$ 

La energía potencial debida a la acción de una fuerza conservativa sólo depende del punto inicial y del final y no del camino seguido entre ambos puntos.

Se dice que la energía potencial es una función de punto.

# Expresión general de la energía potencial gravitatoria

La expresión para la energía potencial gravitatoria Ep = mgh, es válida siempre que consideremos que el valor de g es constante. Esto es cierto siempre que no nos alejemos mucho de la superficie del planeta considerado (h no muy grande). En caso contrario (según se ha visto en el tema anterior) el valor de g disminuye ya que:

 $g = \frac{g_0}{\left(1 + \frac{h}{R}\right)^2}$ 

Para obtener una expresión general para la energía potencial el primer problema que hay que resolver es dónde tomar el valor cero.

Es lógico pensar que ese punto estaría allí donde la fuerza de gravedad sea nula. Como el valor de la fuerza de gravedad tiende asintóticamente a cero a medida que crece la distancia, tendrá un valor nulo a una distancia infinita. La energía potencial gravitatoria será nula, por tanto, a distancia infinita (del centro de la masa)

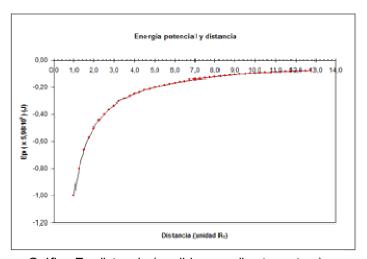
Si consideramos el valor cero de energía potencial a una distancia infinita y vamos acercándonos a la masa la energía potencial tomará valores negativos.

Aunque la deducción del valor de la energía potencial para estos casos está fuera del nivel exigido para este curso se puede demostrar que vale:

$$Ep = -G \frac{m M}{r}$$

Según lo dicho (ver gráfica) la energía potencial, por tanto:

- Será nula a una distancia infinita.
- A medida que nos acercamos a la Tierra (u otro planeta) toma valores cada vez más negativos. Esto es, disminuye a medida que nos aproximamos a la masa.
- Si nos situamos en la superficie de la Tierra (r=R<sub>T</sub>) y comenzamos a alejarnos de la misma, la energía potencial toma valores cada vez menos negativos. Esto es, crece.



Gráfica Ep-distancia (medida en radios terrestres)

Si nos imaginamos que trasladamos una masa m desde un punto a distancia  $r_1$  hasta otro a distancia  $r_2$ , (más alejado:  $r_2 > r_1$ ), tendremos:

$$\begin{split} W_{cons} &= -\Delta E_p = - \left( E p_2 - E p_1 \right) = E p_1 - E p_2 \\ E p_1 &= - G \, \frac{M \, m}{r_1} \\ E p_2 &= - G \, \frac{M \, m}{r_2} \\ \end{split} \\ E p_2 &= - G \, \frac{M \, m}{r_2} \\ W_{cons} &= G \, M m \left( \frac{1}{r_2} - \frac{1}{r_1} \right) \end{split}$$

 $W_{cons} < 0$ 

La fuerza de gravedad realiza trabajo negativo y su energí potencial aumenta. Por tanto, para separar un objeto (de masa m) de la masa central, M, habrá que suministrarle esa energía mediante la aplicación de una fuerza externa.

m

r

Si imaginamos que llevamos el cuerpo hasta el infinito:

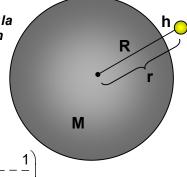
$$W_{cons} = G M m \left( \frac{1}{r_2} - \frac{1}{r_1} \right) Si r_2 = \infty$$
;  $W_{cons} = -G \frac{M m}{r_1}$ 

El valor del trabajo realizado por la fuerza de gravedad coincide con el valor de la energía potencial en ese punto.

Se puede definir la energía potencial de una masa en un punto como el trabajo que realiza la fuerza de gravedad cuando se lleva la masa hasta el infinito, y es numéricamente igual a la energía que una fuerza externa ha de comunicar al cuerpo para llevarlo hasta una distancia infinita (fuera de la influencia de la masa que la atrae).

Como es lógico la expresión que se ha dado para calcular el valor de la energía potencial se reduce a la conocida Ep= m g h, si nos situamos en la superficie de la Tierra y la altura considerada no es grande (en comparación con el radio terrestre).

Consideremos el punto 1 situado sobre la superficie terrestre y el punto 2 a una altura h:



$$Ep_1 = -G \frac{Mm}{R}$$

$$Ep_2 = -G \frac{Mm}{r}$$

$$\Delta Ep = Ep_2 - Ep_1 = -G \frac{Mm}{r} + G \frac{Mm}{R} = GmM \left(\frac{1}{R} - \frac{1}{r}\right)$$

$$\Delta Ep = G \ m \ M \left( \frac{r-R}{R \ r} \right) = G \ m \ M \left( \frac{h}{R \ r} \right)$$

Si suponemos ahora que r = R + h se puede aproximar por  $r = R_T$ , lo que sucederá cuando  $h << R_T$ , podremos escribir:

$$\begin{split} \Delta E p &= G \, m \, M \Bigg( \frac{h}{R \ r} \Bigg) \approx G \, m \, M \frac{h}{R^{\ 2}} \, ; \quad \Delta E p &= m \Bigg( \frac{G M}{R^{\ 2}} \Bigg) \, \, h = m \, g \, h \end{split}$$
 
$$\Delta E p &= m \, g \, h$$

## Ejemplo 2

Calcular la diferencia de energía potencial para un satélite de 1000 kg de masa situado a una altura de 400 km sobre la superficie de la Tierra y cuando se sitúa en una órbita a 1000 km

DATOS: M 
$$_{\text{Tierra}}\!\!:$$
 6,0  $10^{24}\,\text{kg}$  ;  $\,$  R  $_{\text{Tierra}}\!\!=$  6,4 10  $^6$  m

Solución:

$$\begin{split} &Ep_1 = -\,G\frac{M\,m}{r_1} \\ &Ep_2 = -\,G\frac{M\,m}{r_2} \\ &\Delta Ep = Ep_2 - Ep_1 = -\,G\frac{M\,m}{r_2} + G\frac{M\,m}{r_1} \\ &\Delta Ep = G\,M\,m \bigg(\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2}\bigg) = 6,67\,\,10^{-11}\,\frac{m^3}{\text{kg}\,\text{s}^2}\,6,0\,\,10^{24}\,\text{kg}\,\,10^3\,\,\text{kg} \bigg(\frac{1}{6,410^6} - \frac{1}{7,410^6}\bigg)m^{-1} = 8,4\,\,10^9\,\text{J} \end{split}$$

## Ejemplo 3 (Oviedo, 2008-09)

Se dispara hacia arriba un proyectil con una velocidad inicial de 8,0 km/s. Sabiendo que el radio de la Tierra es de 6370 km y que la aceleración de la gravedad en su superficie es 9,80 m/s² determinar la altura máxima alcanzada respecto de la superficie.

#### Solución:

El valor de la aceleración de la gravedad en la superficie de la Tierra  $(g_0)$  viene dado por la expresión:

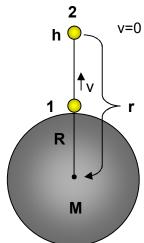
$$g_0 = G \frac{M}{R_T^2}$$
;  $G M = g_0 R_T^2$ 

El proyectil disparado desde la superficie de la Tierra tendrá una energía total suma de la energía cinética y potencial gravitatoria:

$$E_{Tot} = Ec_1 + Ep_1 = \frac{1}{2} mv^2 - G \frac{m M}{R_T}$$

Cuando alcance el punto de máxima altura v =0 y su energía potencial valdrá:

$$E_{p2} = -G \frac{m M}{r}$$



Si suponemos que la suma de potencial y cinética se conserva (rozamiento con el aire, nulo):

$$\frac{1}{2} \, m v^2 - G \, \frac{m \, M}{R_{\scriptscriptstyle T}} = - \, G \, \frac{m \, M}{r} \quad ; \, r = - \frac{G \, \cancel{m} \, M}{\frac{1}{2} \, \cancel{m} v^2 - G \, \frac{\cancel{m} \, M}{R_{\scriptscriptstyle T}}} = \frac{G \, M}{G \frac{M}{R_{\scriptscriptstyle T}} - \frac{v^2}{2}}$$

$$r = -\frac{g_0 R_T^2}{\frac{g_0 R_T^2}{R_T^2} - \frac{v^2}{2}} = \frac{g_0 R_T^2}{g_0 R_T - \frac{v^2}{2}} = \frac{9,80 \frac{m}{s^2} \left(6,37 \ 10^6\right)^2 m^2}{9,80 \frac{m}{s^2} \ 6,37 \ 10^6 m} - \frac{\left(8 \ 10^3\right)^2 \frac{m^2}{s^2}}{2} = 13 \ 069 \ 533 \ m$$

$$h = r - R_{_T} = 13\ 070 - 6370 = 6700\ km$$

## Velocidad de escape

Nos planteamos ahora cuál es la velocidad mínima con la que hay que disparar un objeto de masa m, situado en la superficie de un astro de masa M y radio R, para que escape del campo gravitatorio y no vuelva a caer sobre el astro.

La velocidad mínima será la justa para salir del campo gravitatorio. Esto sucederá, cuando llegue a una distancia  $r = \infty$  (límite del campo gravitatorio) con una velocidad v =0.

 $r = \infty \begin{cases} Ec_2 = 0 \\ Ep_2 = 0 \end{cases}$ 

Si consideramos la energía que el objeto tendrá en la superficie del astro, concluiremos que será la suma de la energía potencial gravitatoria (que se evalúa desde el centro del astro) y la energía cinética correspondiente a la velocidad con la que es lanzado. En el infinito la energía potencial gravitatoria será (por definición) cero, y si consideramos que llega con velocidad cero, también será nula su energía cinética. Haciendo por tanto un balance de energía:

$$Ec_{1} = \frac{1}{2}m v^{2}$$

$$Ep_{1} = -G \frac{m M}{R}$$

$$Ec_1 + Ep_1 = Ec_2 + Ep_2 = 0$$
  
 $\frac{1}{2} \text{ m } v_e^2 - G \frac{\text{m M}}{R} = 0$ 

$$v_e = \sqrt{\frac{2 G M}{R}}$$

 $V_{e} = \sqrt{\frac{2 \text{ G M}}{R}}$  Se denomina velocidad de escape ( $v_{e}$ ) a la velocidad mínima con la que hay que lanzar un objeto desde un astro para que escape de su atracción gravitatoria.

La velocidad de escape depende solo de parámetros propios del astro desde el cual se lanza, tales como su masa o su radio y es independiente de la masa del objeto lanzado.

## Eiemplo 4

Calcular la velocidad de escape para Mercurio, la Tierra y Marte. Comparar y sacar conclusiones.

DATOS: M Mercurio: 0,0553 M<sub>T</sub>; R<sub>Mercurio</sub>= 2 439 km

 $M_{Tierra}$ : 5,97  $10^{24} kg$ ;  $R_{Tierra}$ = 6 378 km

M  $_{Marte}$ : 0,108 M $_{T}$ ; R $_{Marte}$ = 3 397 km

#### Solución:

$$\begin{split} v_{e}(\text{Merc}) &= \sqrt{\frac{2~\text{G}~\text{M}_{\text{M}}}{\text{R}_{\text{M}}}} = \sqrt{\frac{2~6,67~10^{-11}~\frac{\text{m}^{3/2}}{\text{kg}~\text{s}^{2}}~0,0553~5,97~10^{24}~\text{kg}}{2,439~10^{6}~\text{m}}} = 4249~\frac{\text{m}}{\text{s}} = 15~296~\frac{\text{km}}{\text{h}} \\ v_{e}(\text{Tierra}) &= \sqrt{\frac{2~\text{G}~\text{M}_{\text{T}}}{\text{R}_{\text{T}}}} = \sqrt{\frac{2~6,67~10^{-11}~\frac{\text{m}^{3/2}}{\text{kg}~\text{s}^{2}}~5,97~10^{24}~\text{kg}}{6,378~10^{6}~\text{m}}} = 11~181~\frac{\text{m}}{\text{s}} = 40~252~\frac{\text{km}}{\text{h}} \\ v_{e}(\text{Marte}) &= \sqrt{\frac{2~\text{G}~\text{M}_{\text{M}}}{\text{R}_{\text{M}}}} = \sqrt{\frac{2~6,67~10^{-11}~\frac{\text{m}^{3/2}}{\text{kg}~\text{s}^{2}}~0,108~5,97~10^{24}~\text{kg}}{3,397~10^{6}~\text{m}}} = 5032~\frac{\text{m}}{\text{s}} = 18~115~\frac{\text{km}}{\text{h}} \end{split}$$

Luego la velocidad de escape de la Tierra es considerablemente mayor que la de Mercurio y la de Marte:

Ve (Tierra) = 2,6 Ve(Mercurio)= 2,2 Ve(Marte)

El valor de la velocidad de escape está muy relacionado con el tipo de gases existentes en la atmósfera de los planetas.

La velocidad media de las moléculas de un gas depende de su temperatura y de su masa:

$$\overline{v} = \sqrt{\frac{3kT}{m}}$$

A igual temperatura las moléculas de los gases más ligeros tienen una mayor velocidad y pueden escapar más fácilmente. En consecuencia, los gases más ligeros (H y He) serán retenidos más difícilmente (por eso son escasos en la atmósfera terrestre).

Para planetas como Mercurio o Marte, con una velocidad de escape muy inferior, lo esperado es que retengan muy poca cantidad de gases a su alrededor. Prácticamente han perdido casi toda su atmósfera.

Los planetas más exteriores, mucho más másicos, poseen velocidades de escape considerablemente más altas. Además, debido a su lejanía del Sol, la temperatura de sus atmósferas es considerablemente más baja. Ambos efectos combinados pueden explicar la abundancia de H y He en sus atmósferas.

#### Ejemplo 5 (Oviedo. Junio 2009-2010)

Se lanza un objeto verticalmente desde la superficie de la Luna con una velocidad de 1,2 km/s. ¿Se escapará de la gravedad lunar o no? Si lo hace ¿con qué velocidad final lo hará? Si no lo hace ¿a qué altura llegará?

DATOS: 
$$M_{Luna}$$
:7,35  $10^{22} \, kg$ ;  $R_{Luna}$ = 1 738 km

#### Solución:

La velocidad mínima para que un objeto escape de la gravedad lunar será:

$$\begin{split} E_{Tot} &= E_c + E_p = \frac{1}{2} m v_2^2 - G \frac{m M_L}{R_L} = 0 \\ V_e &= \sqrt{\frac{2 G M_L}{R_L}} = \sqrt{\frac{2.6,67 \ 10^{-11} \frac{m^{3/2}}{\text{kg s}^2} 7,35 \ 10^{22} \ \text{kg}}{1,738 \ 10^6 \ \text{m}}} = 2.375 \ \frac{m}{s} = 2,4 \frac{km}{s} \end{split}$$

Como la velocidad comunicada al objeto es inferior, no escapará de la gravedad lunar.

Si consideramos el punto 1 situado en la superficie de la Luna y el 2 a la máxima altura alcanzada (donde se verificará que v =0), tendremos (suponiendo rozamiento nulo):

$$\begin{array}{cccc} \underline{Punto~1} & & E_{c1} = \frac{1}{2}mv^2 & & \underline{Punto~2} & E_{c2} = 0 \\ & & & & \\ E_{p1} = -~G\frac{mM_L}{R_L} & & & E_{p2} = -~G\frac{mM_L}{r} \end{array}$$

Aplicando el Principio de Conservación de la Energía:

$$\begin{split} &\frac{1}{2}mv^2 - G\frac{mM_L}{R_L} = -G\frac{mM_L}{r}\;;\; r = \frac{GM_L}{G\frac{M_L}{R_L} - \frac{v^2}{2}} = \frac{1}{\frac{1}{R_L} - \frac{v^2}{2\,GM_L}} \\ &r = \frac{1}{\frac{1}{1,738\,10^6m}} - \frac{1}{\frac{(1,2\,10^3)^2\frac{m^2}{s^2}}{s^2}} = 2\,331\,002\,m = 2331\,km \\ &h = r - R_L = \left(2331-1738\right)km = 593\,km \end{split}$$

# Energía y órbitas

Cuando un cuerpo orbita alrededor de otro posee una energía que es suma de la energía cinética y de la potencial:

$$E_{Tot} = E_c + E_p = \frac{1}{2}mv^2 - G\frac{mM}{r}$$

Si suponemos que la órbita es circular:

Sustituyendo en la ecuación que da la energía total:

$$\begin{aligned} & F_{N} = m \ a_{N} \\ & G \frac{m \ M}{r^{2}} = m \frac{v^{2}}{r} \text{; } G \frac{m \ M}{r} = m v^{2} \\ & \frac{1}{2} m v^{2} = \frac{1}{2} G \frac{m \ M}{r} \text{; } \left[ E_{c} = \frac{1}{2} |E_{p}| \right] \end{aligned} \qquad \begin{aligned} & E_{Tot} = \frac{1}{2} m v^{2} - G \frac{m M}{r} = \frac{1}{2} G \frac{m M}{r} - G \frac{m M}{r} = -\frac{1}{2} G \frac{m M}{r} \\ & E_{Tot} = \frac{1}{2} E_{p} \end{aligned} \qquad \begin{aligned} & E_{Tot} = \frac{1}{2} E_{p} \end{aligned} \qquad \begin{aligned} & E_{Tot} = \frac{1}{2} E_{p} \end{aligned} \qquad \end{aligned} \end{aligned}$$

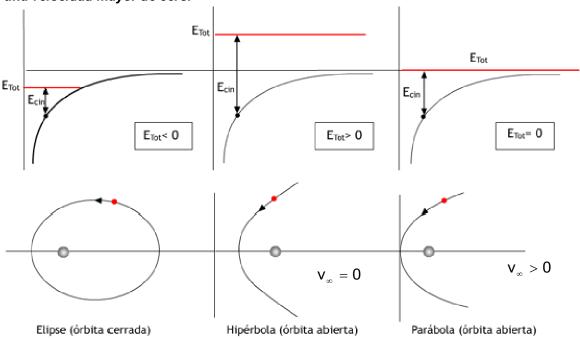
$$E_{\text{Tot}} = \frac{1}{2}mv^2 - G\frac{mM}{r} = \frac{1}{2}G\frac{mM}{r} - G\frac{mM}{r} = -\frac{1}{2}G\frac{mM}{r}$$

Este resultado se puede extender a las órbitas cerradas, como las elípticas. En ellas la energía total es siempre negativa. El significado físico es el siguiente: en una órbita cerrada el valor de la energía cinética no es suficiente para hacer que el objeto escape de la atracción gravitatoria de la masa central y permanece orbitando en torno a ella.

En el caso de que la energía total sea cero el cuerpo ya no queda ligado gravitatoriamente. Se aleja siguiendo una órbita parabólica (abierta). En este caso la energía cinética sería la justa para que llegara al infinito con una velocidad nula. Imponiendo esta condición podemos calcular la velocidad mínima (velocidad de escape de la órbita) para que el objeto deje de estar ligado gravitatoriamente al astro:

$$E_{Tot} = E_c + E_p = \frac{1}{2} m v_e^2 - G \frac{m M_T}{r} = 0$$
  $v_e = \sqrt{\frac{2 G M_T}{r}}$ 

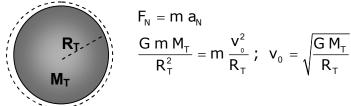
Si la energía total es positiva la energía cinética es suficiente para vencer la interacción gravitatoria y el cuerpo considerado se aleia del primero siguiendo una órbita hiperbólica (abierta). Llegará al infinito con una velocidad mayor de cero.



Izquierda: la energía total es negativa. La órbita es cerrada. Centro: energía total positiva. Órbita abierta e hiperbólica.

Derecha: energía rotal nula. Órbita abierta y parabólica.

## La velocidad mínima para que un objeto orbite alrededor de la Tierra (r = R<sub>T</sub>) será:



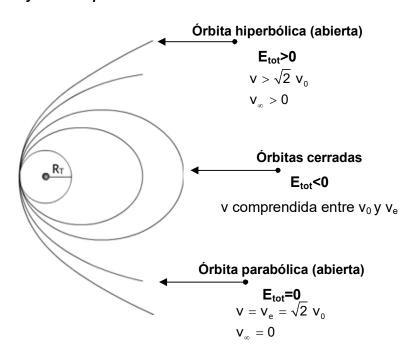
y la velocidad de escape de la Tierra (ver más arriba):  $V_e = \sqrt{\frac{2 \text{ G M}}{R_T}}$ 

Ampliación

Como puede observarse:  $V_e = \sqrt{2} V_0$ 

#### Por tanto:

- Si  $v = v_0$  el cuerpo orbita siguiendo una *órbita circular* con la Tierra en cu centro.
- Si v es mayor que v<sub>0</sub> y menor que v<sub>e</sub> (v<sub>0</sub>< v <v<sub>e</sub>) el cuerpo orbitará siguiendo órbitas elípticas con excentricidad creciente estando la Tierra en uno de los focos.
- Si  $V = V_e = \sqrt{2}$  V el cuerpo **escapará de la atracción gravitatoria** de la masa central siguiendo una **trayectoria parabólica**. **Velocidad nula en el infinito**.
- Si  $V > \sqrt{2} V_0$  el cuerpo también **escapa de la atracción gravitatoria** de la masa central, pero siguiendo ahora unta **trayectoria hiperbólica**. **Su velocidad en el infinito no sería nula.**



## Ejemplo 6 (Oviedo. 2015-2016)

Un satélite de m = 250 kg describe una órbita circular sobre el ecuador de la Tierra, a una distancia tal que su periodo orbital coincide con el de rotación de la Tierra (satélite geoestacionario). Calcula:

- a) La altura a la que se encuentra el satélite respecto de la superficie terrestre.
- b) La energía mínima necesaria para situarlo en dicha órbita.

#### Solución:

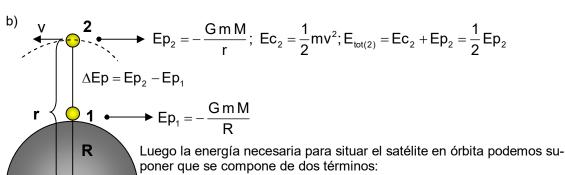
a) A partir de la tercera ley de Kepler:  $T^2 = k r^3$  podemos determinar la distancia orbital (medida desde el centro de la Tierra) para que el satélite se sitúe en órbita geoestacionaria. Para ello determinamos el valor de la constante de Kepler considerando la Tierra como astro central:

$$k = \frac{4\pi^2}{GM} = \frac{4\pi^2}{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot \frac{N \cdot m^2}{kg^2} \cdot 5,97 \cdot 10^{24} kg} = 10^{-13} \cdot \frac{s^2}{m^3}$$

$$r = \sqrt[3]{\frac{T^2}{k}} = \sqrt[3]{\frac{86 \ 400^2 \ s^2}{10^{-13} \ \frac{s^2}{m^3}}} = 4,21 \ 10^7 m$$

M

$$r = R + h$$
;  $h = r - R = (4,21\ 10^7 - 6,40\ 10^6) m = 3,57\ 10^7 m = 357\ 000\ km^2$ 



 La energía necesaria para subirlo hasta la altura a la que se situaría la órbita y que será igual a la diferencia de energías potenciales entre la superficie de la Tierra y la de la órbita.

La energía necesaria para darle la velocidad orbital (energía cinética).

$$\mathsf{E} = \Delta \mathsf{Ep} + \mathsf{Ec}_2 = \left(\mathsf{Ep}_2 - \mathsf{Ep}_1\right) + \mathsf{Ec}_2 = \left(\mathsf{Ep}_2 + \mathsf{Ec}_2\right) - \mathsf{Ep}_1 = \mathsf{E}_{\mathsf{tot}(2)} - \mathsf{Ep}_1$$

$$\begin{split} E_{tot(2)} &= \frac{1}{2} Ep_2 = \frac{1}{2} \bigg( -\frac{GmM}{r} \bigg) = \frac{1}{2} \left( -\frac{6,6710^{-11} \frac{N \, m^{\frac{2}{3}}}{\text{kg}^{\frac{2}{3}}}} 250 \, \text{kg} \, 5,97 \, 10^{24} \, \text{kg} \bigg) \\ &= -1,18 \, 10^9 \, J \end{split}$$
 
$$Ep_1 &= -\frac{G \, m \, M}{r} = -\frac{6,6710^{-11} \frac{N \, m^{\frac{2}{3}}}{\text{kg}^{\frac{2}{3}}} \, 250 \, \text{kg} \, 5,97 \, 10^{24} \, \text{kg}}{6,40 \, 10^7 \, \text{m}} = -1,55 \, 10^{10} \, J \end{split}$$

$$E = E_{tot(2)} - Ep_1 = -1,18 \cdot 10^9 J + 1,55 \cdot 10^{10} J = 1,43 \cdot 10^{10} J$$

## Ejemplo 7 (Oviedo. 2016-2017)

Un minisatélite artificial de 310 kg utilizado para aplicaciones de observación de la Tierra con alta resolución, gira en una órbita circular a 600 km de altura sobre la superficie terrestre. Calcule:

- a) Velocidad en órbita y periodo orbital.
- b) Energía potencial y energía mecánica del mismo.
- c) Energía necesaria para que, partiendo de esa órbita, se coloque en otra órbita circular a una altura de 1000 km.

DATOS: G = 6,67 
$$10^{-11}$$
 N m<sup>2</sup>/kg<sup>2</sup>; M <sub>Tierra</sub>: 5,98  $10^{24}$  kg; R<sub>Tierra</sub>= 6370 km

#### Solución:

a) Calculamos la velocidad orbital considerando que la fuerza centrípeta es la fuerza de atracción gravitatoria y que la órbita es circular:

$$F_{N} = m a_{N}$$

$$\frac{G m M_{T}}{r^{2}} = m \frac{V_{0}^{2}}{r}; \quad V_{0rb} = \sqrt{\frac{G M_{T}}{r}}; \quad r = R + h$$

$$V_{0rb} = \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot \frac{N m^{2}}{kg^{2}}}{6,937 \cdot 10^{6} \cdot m}} = 7582 \cdot \frac{m}{s}$$

Para calcular el periodo orbital, y considerando órbita circular:

$$v_{orb} = \omega r = \frac{2\pi}{T} r$$
;  $T = \frac{2\pi r}{v_{orb}} = \frac{2\pi 6,9710^6 \text{ m}}{7,5810^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}} = 5780 \text{ s} = 1 \text{ h} 36 \text{ min}$ 

b) Energía potencial de la primera órbita:

$$Ep_1 = -\frac{GmM}{r_1} = -\frac{6,6710^{-11} \frac{N \, m/^2}{kg^2} \, 310 \, kg \, 5,98 \, 10^{24} \, kg}{6,97 \, 10^6 \, m} = -1,77 \, 10^{10} \, J$$

Considerando órbita circular

$$Etot_{(1)} = \frac{1}{2}Ep_1 = \frac{1}{2}(-1,77\ 10^{10} J) = -8,85\ 10^9 J$$

Etot<sub>(2)</sub> = 
$$\frac{1}{2}$$
Ep<sub>2</sub>

$$\Delta E = \text{Etot}_{(2)} - \text{Etot}_{(1)}$$

$$Etot_{(1)} = \frac{1}{2}$$
Ep<sub>1</sub>

$$Etot_{(2)} = \frac{1}{2}$$
Ep<sub>2</sub> =  $\frac{1}{2}$  $\left(-\frac{\text{GmM}}{\text{r}_2}\right)$ 

$$Etot_{(2)} = \frac{1}{2}$$
Ep<sub>2</sub> =  $\frac{1}{2}$  $\left(-\frac{\text{GmM}}{\text{kg}^2}\right)$ 310 kg 5,9810<sup>24</sup> kg = -8,3910<sup>9</sup> J

$$\Delta E = Etot_{(2)} - Etot_{(1)} = (-8,39 \ 10^9 + 8,85 \ 10^9)J = 4,60 \ 10^8 J$$