

ENERGÍA DE ENLACE ORBITAL

Arrastra las etiquetas al lugar que les corresponda.

La Energía de enlace orbital es la que posee un cuerpo dentro de un campo gravitatorio, es decir, la suma de su y su , la cual es constante en cualquier punto de su desplazamiento orbital.

El signo negativo significa que, para alejar un cuerpo, es necesario realizar un

contra la que ejerce el planeta de mayor masa.

Matemáticamente:

$$E = E_c + E_p$$

$$E = \text{[input]} + \text{[input]}$$

$$E = \left(\frac{1}{2} - 1\right) \frac{GMm}{r}$$

$$E = \text{[input]}$$

...

$$E = \text{[input]}$$

Estas fórmulas suponen trayectorias circulares de radio r

energía potencial

fuerza de atracción

energía cinética

trabajo mecánico

energía mecánica

$$E = -\frac{1}{2} \frac{GMm}{r}$$

$$E_c = \frac{1}{2} \frac{GMm}{r}$$

$$E_p = -\frac{GMm}{r}$$

$$E = \frac{1}{2} E_p$$



Resuelve el siguiente ejercicio:

El comando espacial desea emplear unos satélites de vigilancia de 5 Toneladas colocados a una altura de 705 km de la superficie terrestre.

a) ¿Cuál será el valor de su energía de enlace orbital en ese punto?

$$h = \text{[input]} \text{ km} = \text{[input]} \text{ m} = \text{[input]} \times 10^6 \text{ m}$$

$$G = 6.67 \times 10^{-11} \frac{\text{N m}^2}{\text{kg}^2}$$

Datos de la Tierra
Radio terrestre
 $R = 6.38 \times 10^6 \text{ m}$
Masa terrestre
 $M = 5.98 \times 10^{24} \text{ kg}$



$$m = \text{[input]} \text{ kg}$$

radio de la órbita:
 $r = R + h$

$$r = \text{[input]} \times 10^6 \text{ m} + \text{[input]} \times 10^6 \text{ m}$$

$$r = \text{[input]} \times 10^6 \text{ m}$$

¡Primero, habrá que obtener el radio de la órbita con la altura y el radio terrestre!



Energía de enlace orbital:

$$E = -\frac{1}{2} \frac{GMm}{r} \quad E = -\frac{1}{2} \left(\frac{(\text{[input]} \times 10^{-11} \frac{\text{N m}^2}{\text{kg}^2})(\text{[input]} \times 10^{24} \text{ kg})(\text{[input]} \text{ kg})}{\text{[input]} \times 10^6 \text{ m}} \right)$$

$$E = -\text{[input]} \times 10^{\text{[input]}} \text{ J} \quad (2 \text{ decimales})$$

b) ¿Con qué velocidad recorrerá su órbita?

$$v_{\text{orb}} = \sqrt{\frac{GM}{r}} \quad v_{\text{orb}} = \sqrt{\frac{(\text{[input]} \times 10^{-11} \frac{\text{N m}^2}{\text{kg}^2})(\text{[input]} \times 10^{24} \text{ kg})}{\text{[input]} \times 10^6 \text{ m}}}$$

$$v_{\text{orb}} = \text{[input]} \frac{\text{m}}{\text{s}}$$



c) Si después de un tiempo se quisiera cambiar ese satélite de 705 km a una de 800 km ¿Cuánta energía se requeriría?

Para cambiar de órbita, el satélite va a tener que realizar trabajo y con eso aumentar su energía de enlace orbital

$$W = \Delta E = E_f - E_i$$

$$= -\frac{1}{2} \frac{GMm}{r_f} - \left(-\frac{1}{2} \frac{GMm}{r_i} \right)$$

$$W = -\frac{1}{2} GMm \left(\frac{1}{r_f} - \frac{1}{r_i} \right)$$

$$G = 6.67 \times 10^{-11} \frac{\text{Nm}^2}{\text{kg}^2}$$

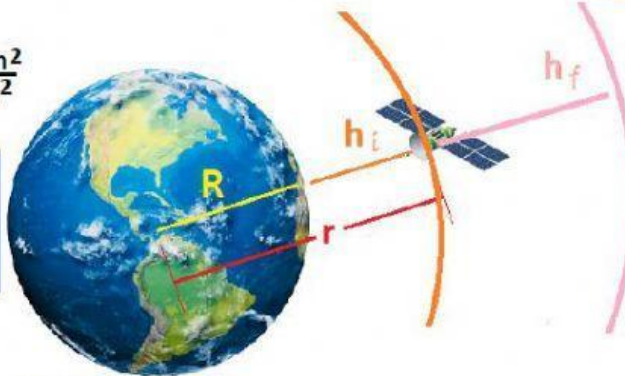
Datos de la Tierra:

Radio terrestre

$$R = 6.38 \times 10^6 \text{ m}$$

Masa terrestre

$$M = 5.98 \times 10^{24} \text{ kg}$$



radio de la órbita: $r = R + h$

inicial $h_i = \text{ } \text{km} = \text{ } \text{m} = \text{ } \times 10^6 \text{ m}$

$r_i = \text{ } \times 10^6 \text{ m} + \text{ } \times 10^6 \text{ m}$ $r_i = \text{ } \times 10^6 \text{ m}$

final $h_f = \text{ } \text{km} = \text{ } \text{m} = \text{ } \times 10^6 \text{ m}$ (3 decimales)

$r_f = \text{ } \times 10^6 \text{ m} + \text{ } \times 10^6 \text{ m}$ $r_f = \text{ } \times 10^6 \text{ m}$

Trabajo = Diferencia de Energía de enlace orbital:

$$W = \Delta E = -\frac{1}{2} GMm \left(\frac{1}{r_f} - \frac{1}{r_i} \right) =$$

$$-\frac{1}{2} \left(\text{ } \times 10^{-11} \frac{\text{Nm}^2}{\text{kg}^2} \right) \left(\text{ } \times 10^{24} \text{ kg} \right) \left(\text{ } \text{kg} \right) \left(\frac{1}{\text{ } \times 10^6 \text{ m}} - \frac{1}{\text{ } \times 10^6 \text{ m}} \right)$$

$$W = - \text{ } \times 10^{\text{ }} \text{ J} \quad (2 \text{ decimales})$$

El signo negativo significa que consume esa energía.

d) ¿Qué velocidad tendría que alcanzar liberarse de la atracción de la Tierra?

$$E = E_c + E_p = 0$$

$$\frac{mv^2}{2} - \frac{GMm}{R} = 0$$

$$\frac{mv^2}{2} = \frac{GMm}{R}$$

$$v_{\text{esc}} = \sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

Para escapar de la influencia de la Tierra, la energía de enlace orbital tendría que ser cero.



$$v_{\text{esc}} = \sqrt{\frac{2GM}{R}}$$

$$v_{\text{esc}} = \sqrt{2 \left(\text{ } \times 10^{-11} \frac{\text{Nm}^2}{\text{kg}^2} \right) \left(\text{ } \times 10^{24} \text{ kg} \right) \frac{1}{\text{ } \times 10^6 \text{ m}}}$$

$$v_{\text{esc}} = \text{ } \frac{\text{m}}{\text{s}} \quad (\text{redondeado a enteros})$$

... esta es la velocidad de escape

