

Física I-IME

2º Semestre de 2016

Instituto de Física
Universidade de São Paulo

Professor: **Luiz Nagamine**

E-mail: nagamine@if.usp.br

Fone: 3091.6877

16 e 17 de outubro

A humanidade sempre observou o céu e o utilizou como referência de orientação espacial. Porém, no ocidente, foi a partir do final da Idade Média que surgiram astrônomos que estudaram o céu de forma sistemática, a partir de observações minuciosas.

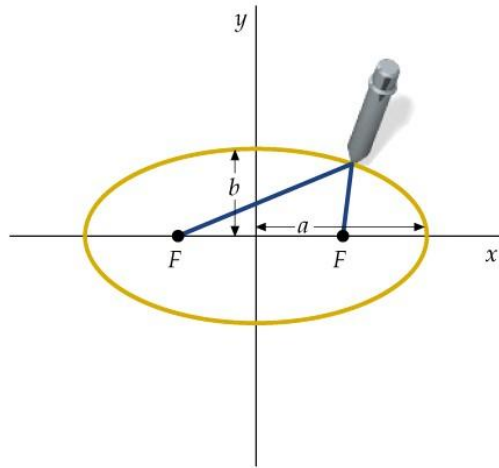
Nicolau Copérnico (heliocentrismo x geocentrismo) e as questões filosóficas e religiosas. Giordano Bruno, Galileu Galilei e a Inquisição.



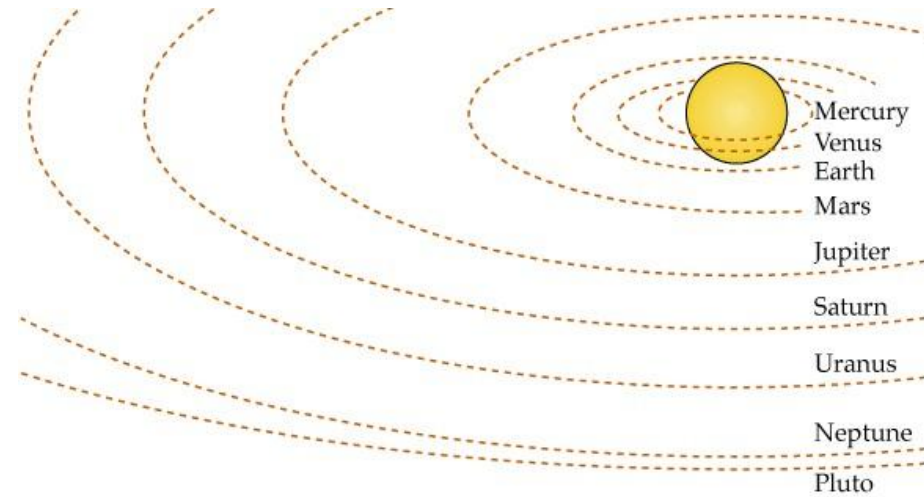
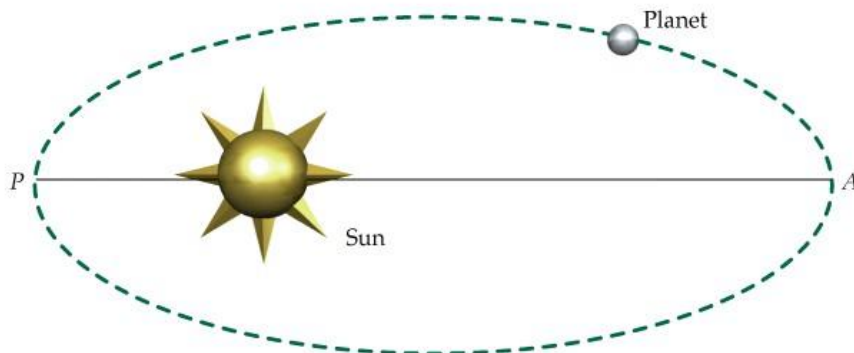
Ticho Brahe e Johannes Kepler, no século XVI, se constituem nos primeiros grandes exemplos de astrônomos observacionais.

Ticho Brahe fez grande quantidade de medições astronômicas e Kepler (discípulo) sistematizou os conhecimentos acumulados.

Todos os planetas se movem em órbitas elípticas com o Sol em um de seus focos.



Uma elipse é o lugar geométrico dos pontos para os quais a soma das distâncias a dois pontos fixos, é constante. Os pontos fixos são chamados de focos.



No sistema solar, o Sol está em um dos focos.

Para a Terra, a órbita é praticamente circular

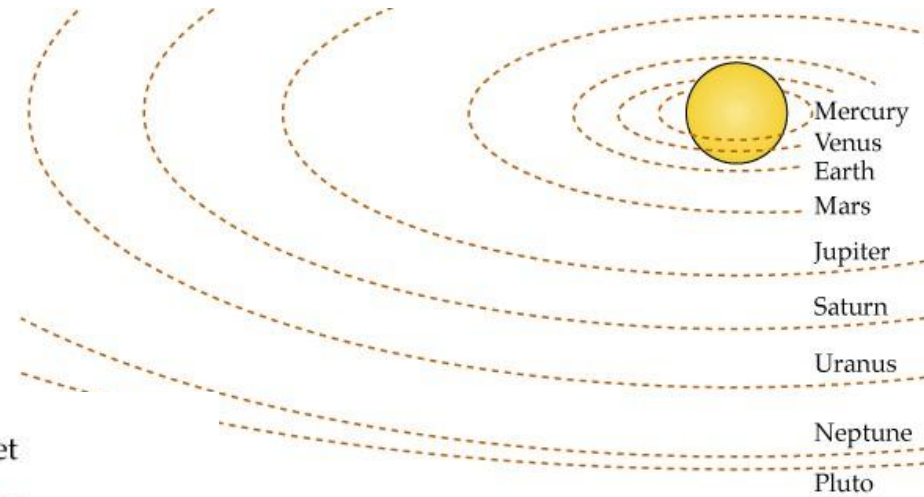
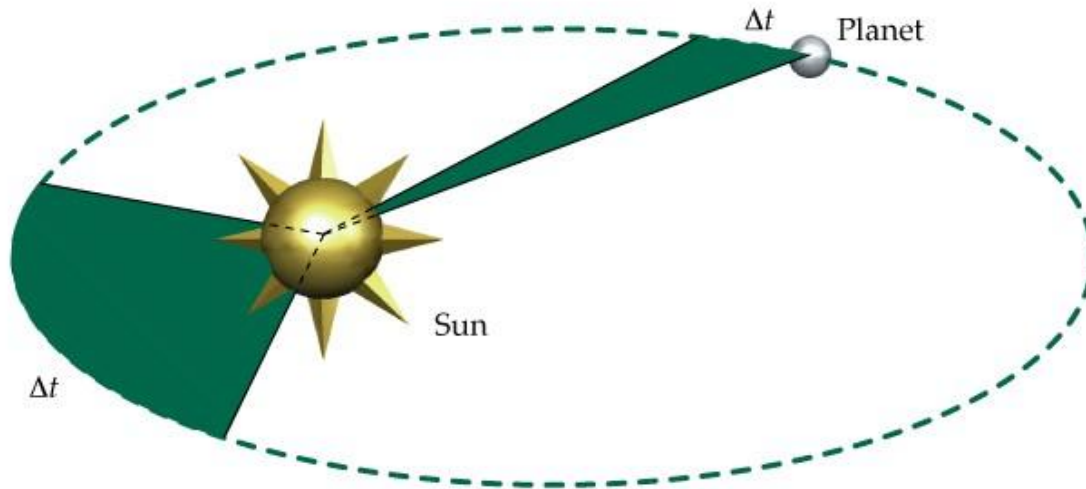
Periélio: $1,48 \times 10^{11} \text{ m}$

Afélio: $1,52 \times 10^{11} \text{ m}$

Unidade Astronômica (UA)

$1UA = 1,50 \times 10^{11} \text{ m}$

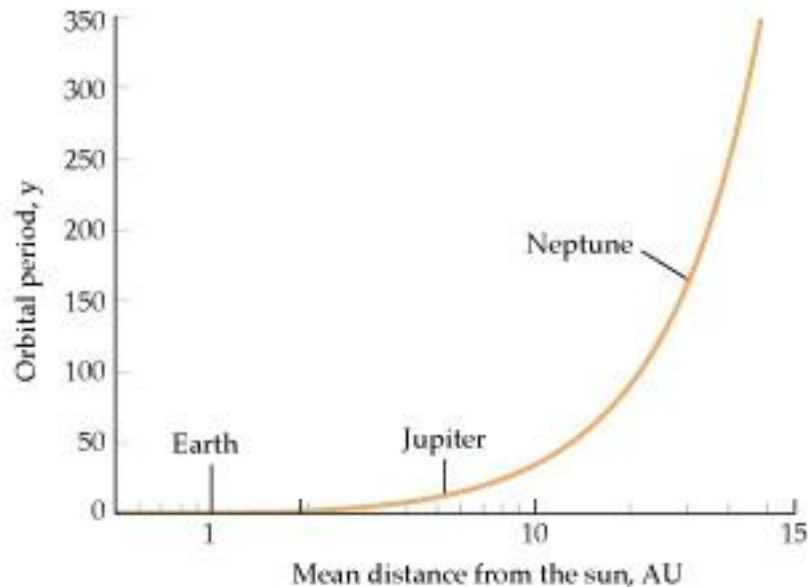
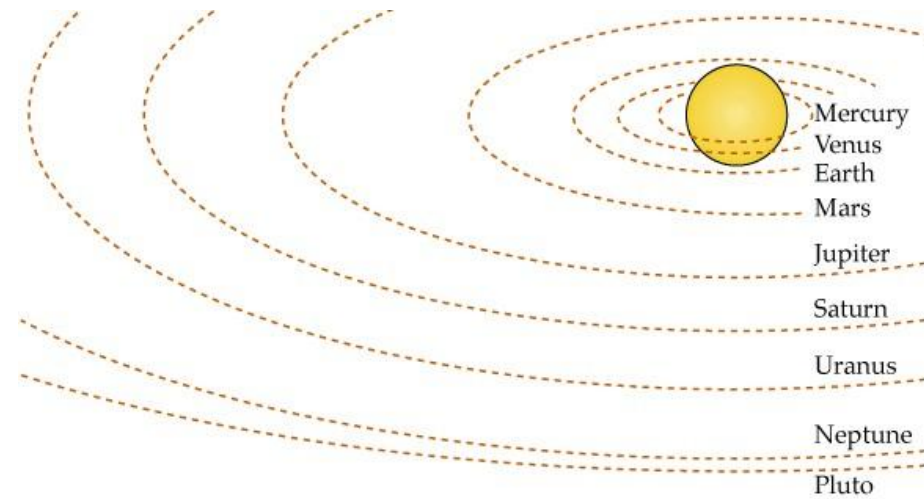
Uma linha ligando qualquer planeta ao Sol varre áreas iguais em tempos iguais.



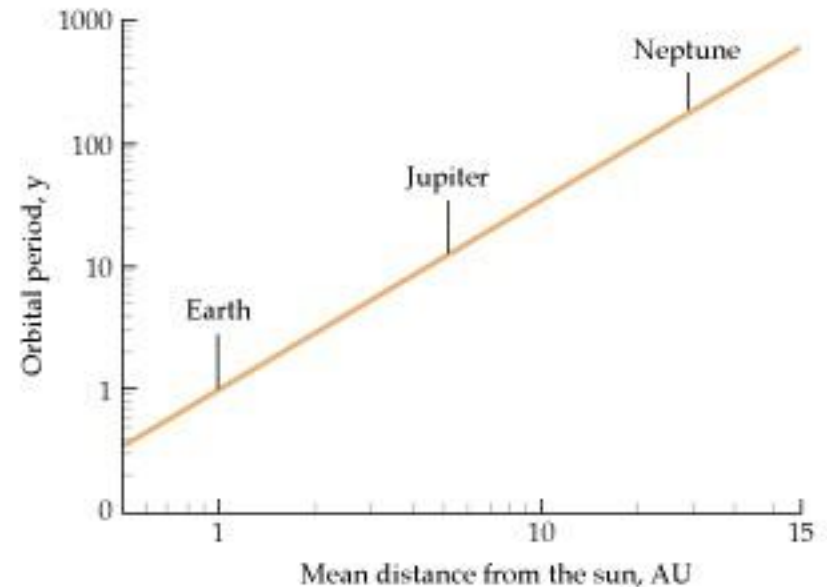
Esta lei é uma consequência da conservação da quantidade de movimento angular.

O quadrado do período de qualquer planeta é proporcional ao cubo do semi-eixo maior de sua órbita.

$$T^2 = Cr^3$$

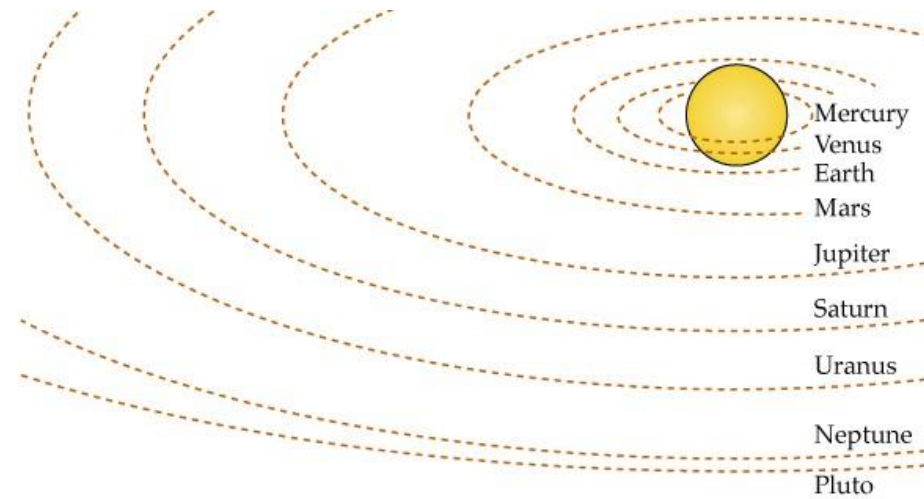
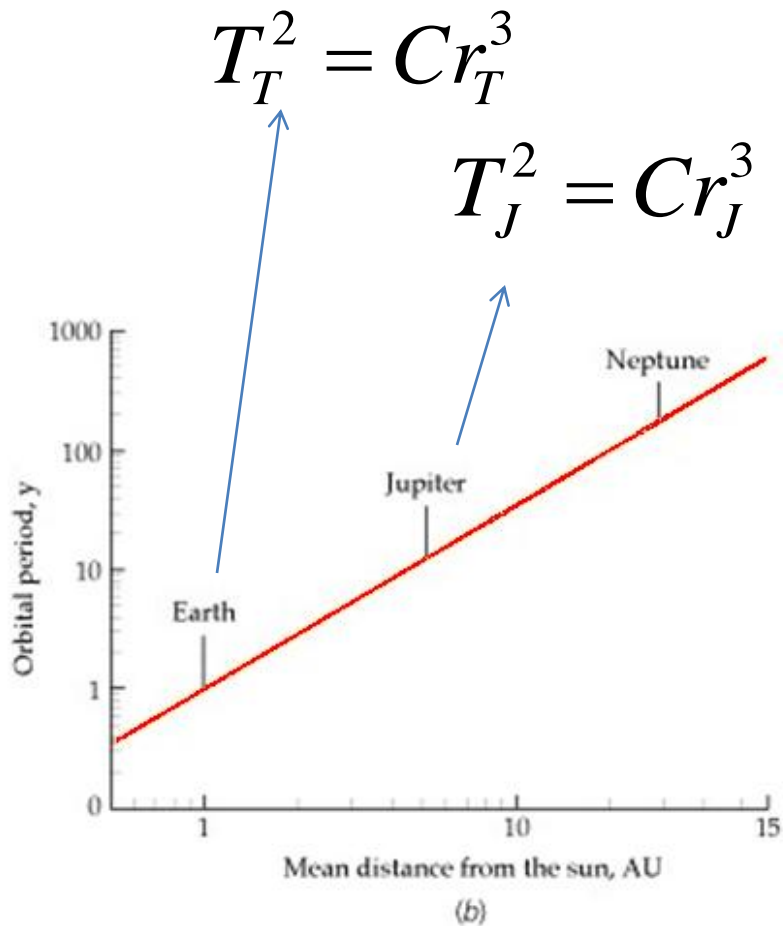


(a)



(b)

Sabendo-se que o raio orbital médio de Júpiter é de 5,2 UA, determine o período de sua órbita.



$$T_T^2 = Cr_T^3$$

$$C = 1 \text{ ano}^2 / \text{UA}^3$$

$$\frac{T_J^2}{T_T^2} = \frac{r_J^3}{r_T^3}$$

$$T_J = 11,9 \text{ anos}$$

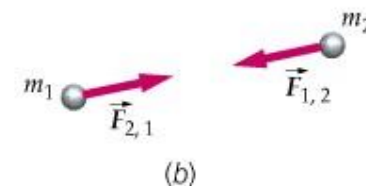
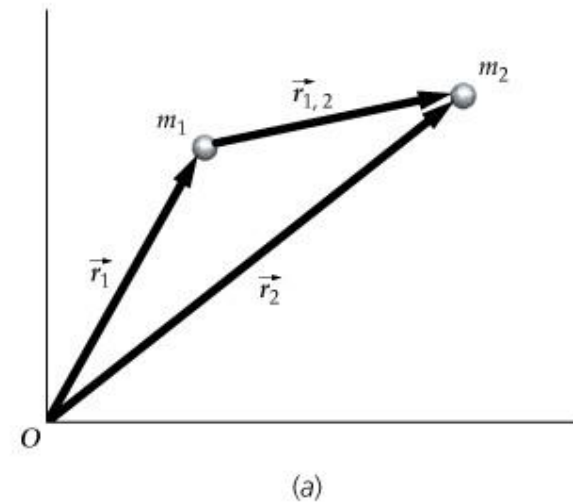
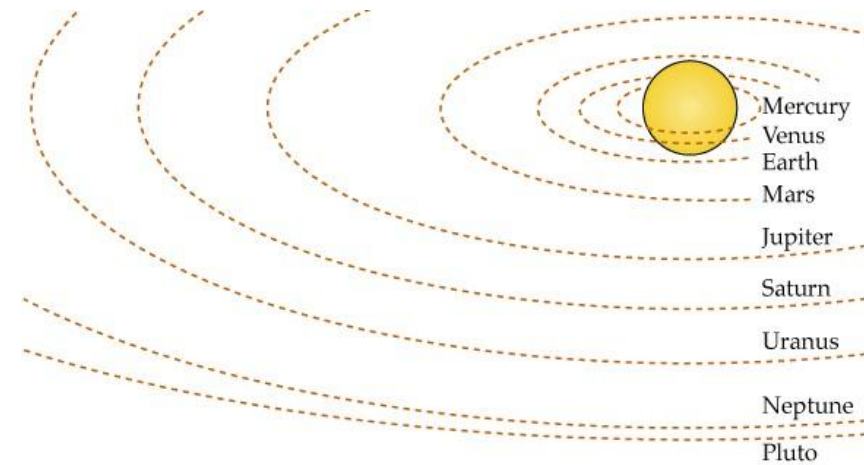
As Leis de Kepler são resultados empíricos.

Newton demonstrou que órbitas elípticas podem ser explicadas por forças atrativas que variam com o inverso do quadrado da distância.

Ele também postulou que as leis obtidas na Terra eram universais.

$$\vec{F}_{12} = -\frac{Gm_1m_2}{r_{12}^2} \hat{r}_{12}$$

Onde $G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ N}\cdot\text{m}^2/\text{kg}^2$ é a Constante de Gravitação Universal.



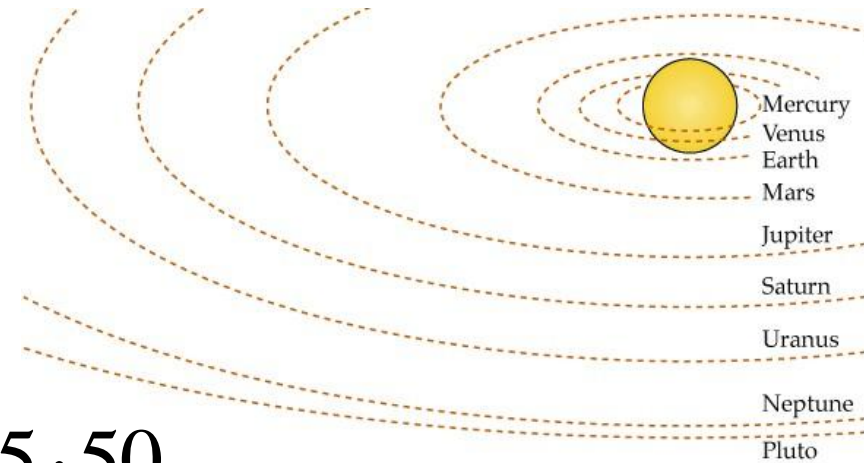
Qual é força gravitacional que uma pessoa de 65 kg exerce sobre outra de 50 kg?

$$F_g = \frac{Gm_1m_2}{r_{12}^2} = \frac{6,67 \times 10^{-11} \cdot 65 \cdot 50}{0,5^2}$$

$$F_g = 8,67 \times 10^{-7} \text{ N}$$

Esta força é em geral desprezível, exceto se envolve massas astronômicas.

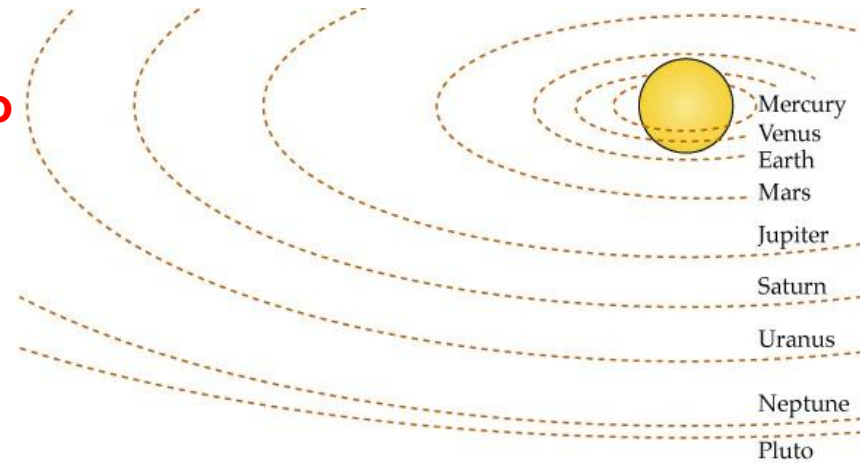
$$P_{mulher} \approx 500 \text{ N}$$



Comparação entre a aceleração de uma partícula na superfície da Terra e a aceleração da Lua em seu movimento orbital.

$$F_g = \frac{GM_T m}{r^2} = ma$$

$$a = \frac{GM_T}{R_T^2} = g \quad a_L = \frac{v^2}{r} = \frac{4\pi^2 r}{T^2} = 2,71 \times 10^{-3} \text{ m/s}^2$$



Como a distância Terra-Lua é cerca de 60 vezes o raio da Terra,

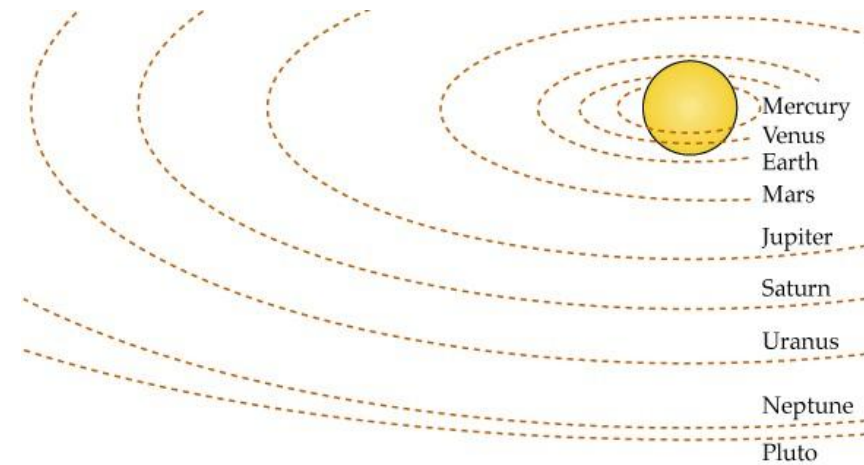
$$a_L = \frac{GM_T}{3600 R_T^2} = \frac{g}{3600} = 2,78 \times 10^{-3} \text{ m/s}^2$$

Newton fez uma boa estimativa do valor de G

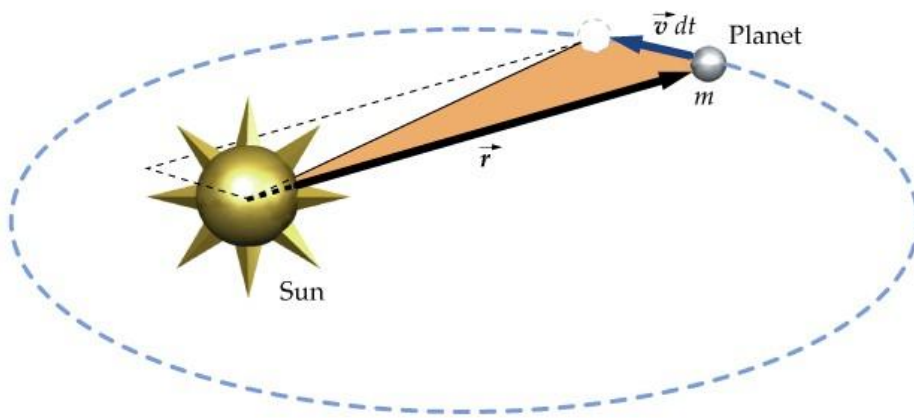
Henry Cavendish mediu G pela primeira vez em 1798 e obteve 1% de precisão.

A precisão atual é de 1 parte em 10.000.

Dentre todas as constantes universais, G é a menos precisa!



Newton mostrou que quando temos forças centrais, como é o caso do sistema solar, as trajetórias possíveis para os corpos são: elípticas, parabólicas e hiperbólicas.



$$F_g = \frac{GM_T m}{r^2} = ma$$

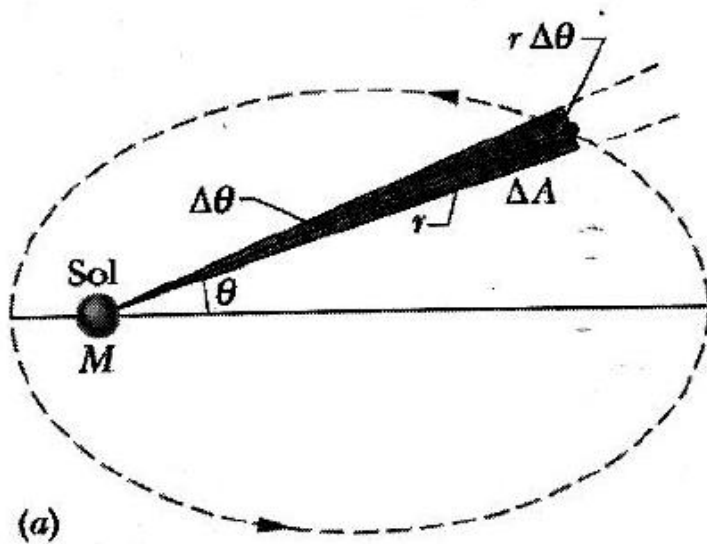
$$a_{cp} = \frac{v^2}{r} = \frac{4\pi^2 r}{T^2}$$

$$dA = \frac{1}{2} |\vec{r} \times \vec{v} dt| = \frac{1}{2m} |\vec{r} \times m\vec{v}| dt$$

$$\frac{dA}{dt} = \frac{L}{2m}$$

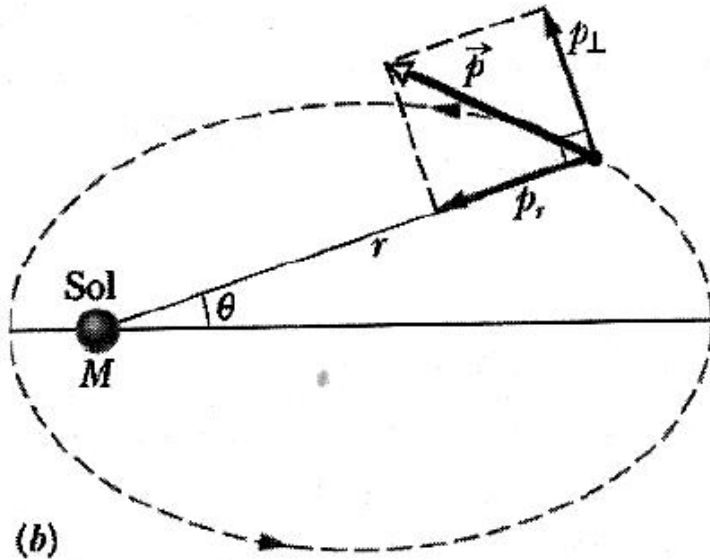
$$\frac{4\pi^2 r}{T^2} = \frac{GM_S}{r^2}$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2}{GM_S} r^3$$



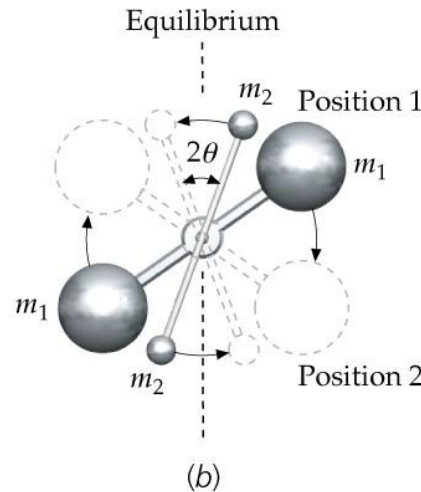
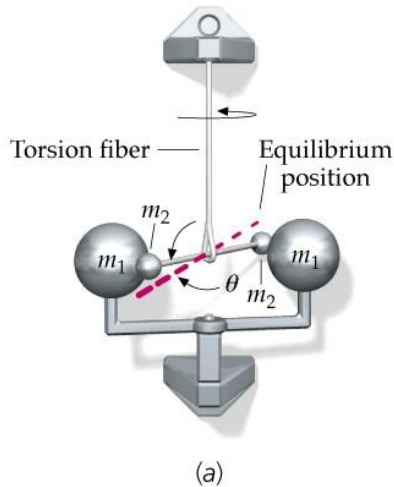
$$\frac{dA}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \frac{d\theta}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \omega$$

$$L = \vec{r} \times \vec{p} = rp_{\perp} = rmv_{\perp} = rm\omega r = mr^2 \omega$$



$$\frac{dA}{dt} = \frac{L}{2m}$$

O experimento de Cavendish permitiu a verificação da expressão da força gravitacional e a determinação de G .



$$F_g = \frac{Gm_1m_2}{r^2}$$

Para um corpo em queda livre, temos:

$$F_g = \frac{GM_T m_g}{r^2}$$

$$a = \frac{F_g}{m_i} = \frac{GM_T}{r^2} \frac{m_g}{m_i}$$

Galileu verificou que todos os corpos caem com a mesma aceleração g .

Portanto,

$$\frac{m_g}{m_i} = 1$$

Massa inercial

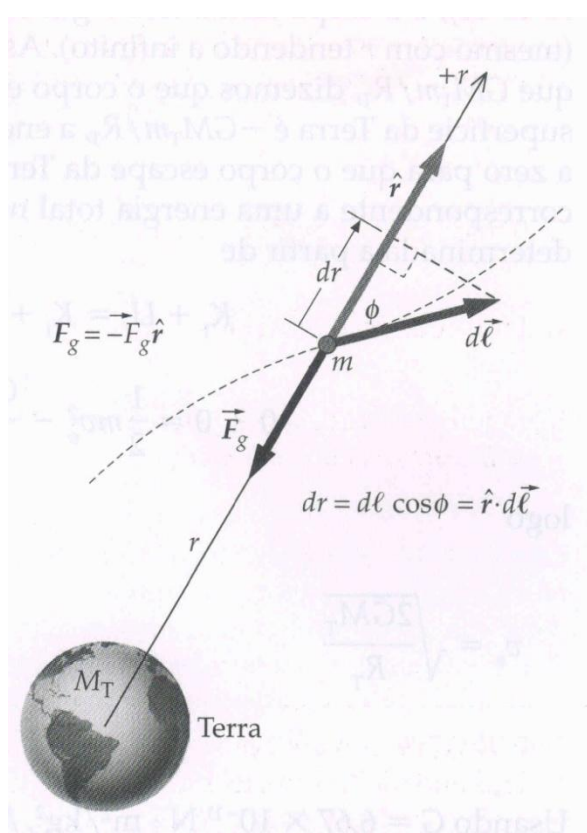
Quando um corpo está submetido a uma força, aparece uma aceleração. A constante de proporcionalidade descreve a inércia deste corpo.

$$F = ma$$

Próximo à superfície da Terra, a força gravitacional da Terra sobre um corpo de massa m é igual a $P=mg$ e a energia potencial gravitacional é $U=mgh$, onde $h=r-R_T$ e r é a distância entre os centros de massa.

Longe da superfície da Terra a força gravitacional depende da distância e portanto, a energia potencial gravitacional necessita ser redefinida.

$$F_g = \frac{GM_T m}{r^2}$$



$$dU = -\vec{F}_g \cdot d\vec{\ell}$$

$$\vec{F}_g = -\frac{GM_T m}{r^2} \hat{r} = -F_g \hat{r}$$

$$dU = F_g \hat{r} \cdot d\vec{\ell} = F_g dr = \frac{GM_T m}{r^2} dr$$

Longe da superfície da Terra a força gravitacional depende da distância e portanto, a energia potencial gravitacional necessita ser redefinida.

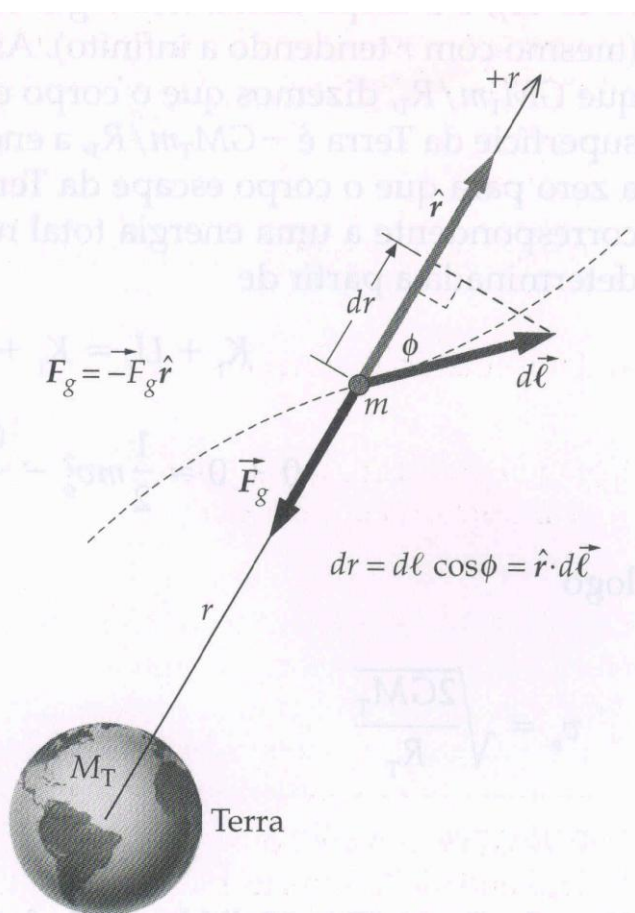
$$F_g = \frac{GM_T m}{r^2}$$

$$dU = F_g \hat{r} \cdot d\vec{l} = F_g dr = \frac{GM_T m}{r^2} dr$$

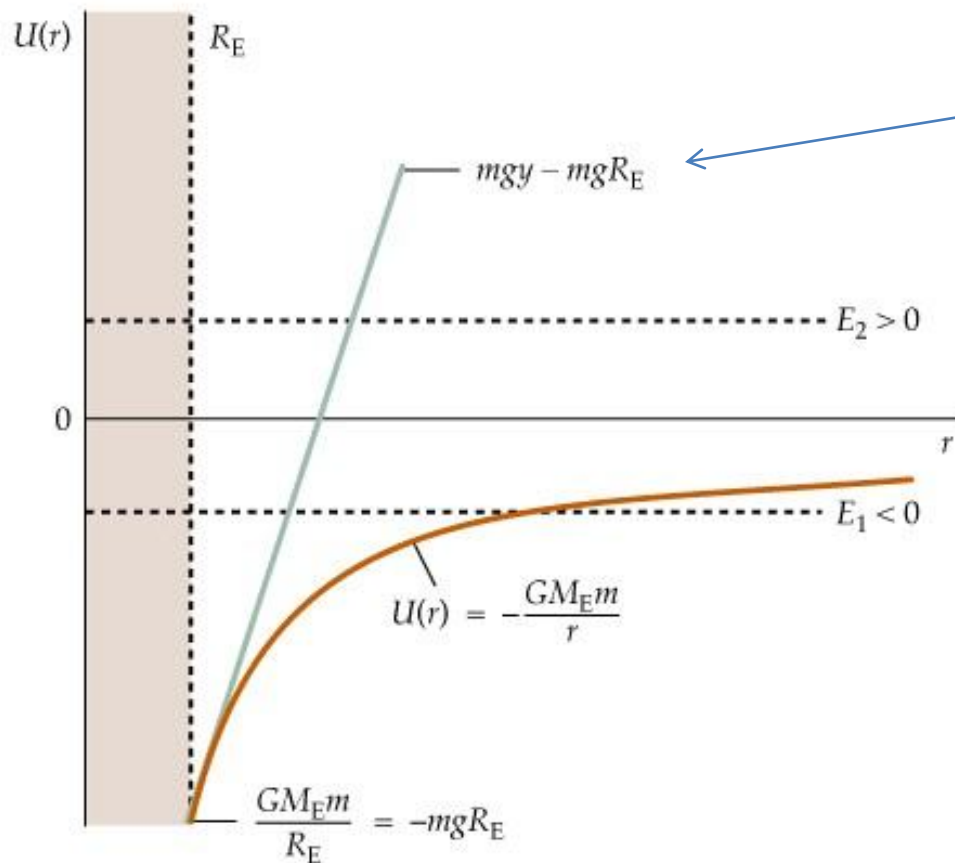
$$U = GM_T m \int \frac{dr}{r^2} = -\frac{GM_T m}{r} + U_0$$

Adota-se $U_0=0$. Portanto, a energia potencial gravitacional é nula para uma distância muito longa (“infinito”).

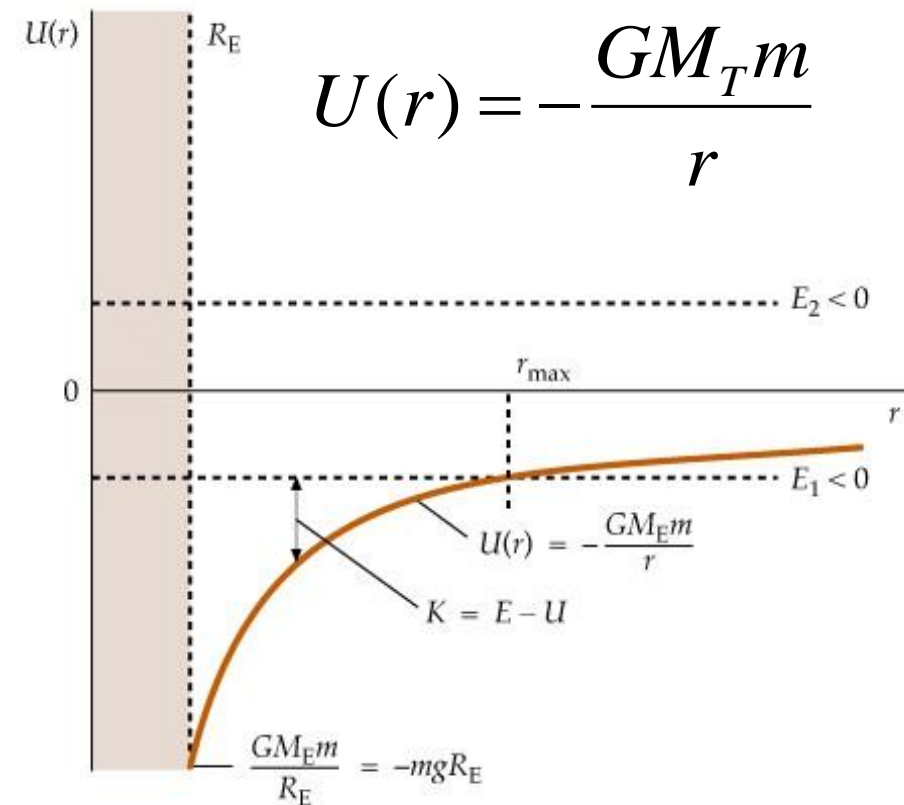
$$U(r) = -\frac{GM_T m}{r}$$



$$U(r) = -\frac{GM_T m}{r}$$



Próximo à superfície da Terra, a aproximação $U=mgh$ é aceitável.



Classificação das órbitas

Se um corpo submetido à energia potencial gravitacional terrestre tiver uma energia mecânica $E < 0$, ele estará confinado a uma região do espaço definida por r_{\max} . Dizemos que o sistema é ligado e deverá descrever uma órbita fechada (elíptica).

Para $E > 0$, o sistema não é ligado e a órbita será hiperbólica.

(Para $E = 0$, o sistema não é ligado e a órbita será parabólica.)

Velocidade de escape

$$K_f + U_f = K_i + U_i$$

$$0 = \frac{1}{2} m v_e^2 - \frac{GM_T m}{R_T}$$

$$v_e = \sqrt{\frac{2GM_T}{R_T}}$$

$$v_e = 11.200 \text{ m/s} \approx 40.000 \text{ Km/h}$$

Discutir energia cinética dos gases!

Um projétil é disparado verticalmente, para cima, com uma velocidade inicial de 8,0 km/s. (a) Determine a altura máxima que ele atinge. (b) Se a velocidade inicial for 15 km/s, determine a sua velocidade para uma posição muito distante da Terra. Despreze a resistência do ar.

$$K_f + U_f = K_i + U_i$$

$$-\frac{GM_T m}{r_f} = \frac{1}{2} m v_i^2 - \frac{GM_T m}{R_T}$$

$$r_f = 1,3 \times 10^7 \text{ m}$$

$$K_f + U_f = K_i + U_i$$

$$\frac{1}{2} m v_f^2 = \frac{1}{2} m v_i^2 - \frac{GM_T m}{R_T}$$

$$v_f = 1,0 \times 10^4 \text{ m/s}$$

$$K_f + U_f = K_i + U_i$$

$$\frac{1}{2} m v_f^2 - \frac{GM_T m}{r_f} = \frac{1}{2} m v_i^2 - \frac{GM_T m}{R_T}$$

