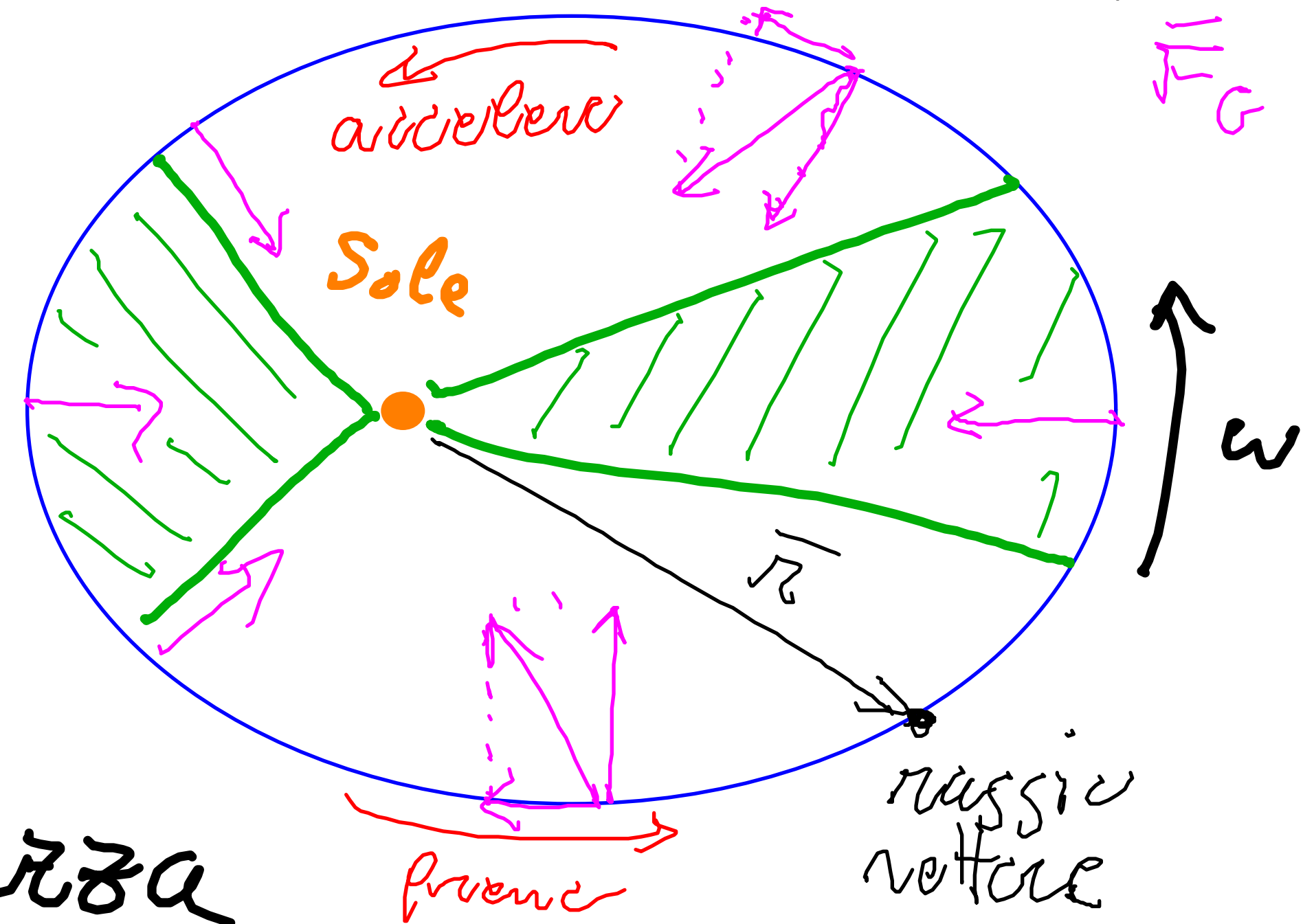


# Kepler

1) L'orbita dei pianeti è un'ellisse di cui il Sole occupa uno dei due fuochi



2) Il raggio vettore di un'orbita spazza aree uguali in tempi uguali

# Kepler

3) Il quadrato del periodo di un'orbita è proporzionale al cubo del raggio medio

orbita circolare

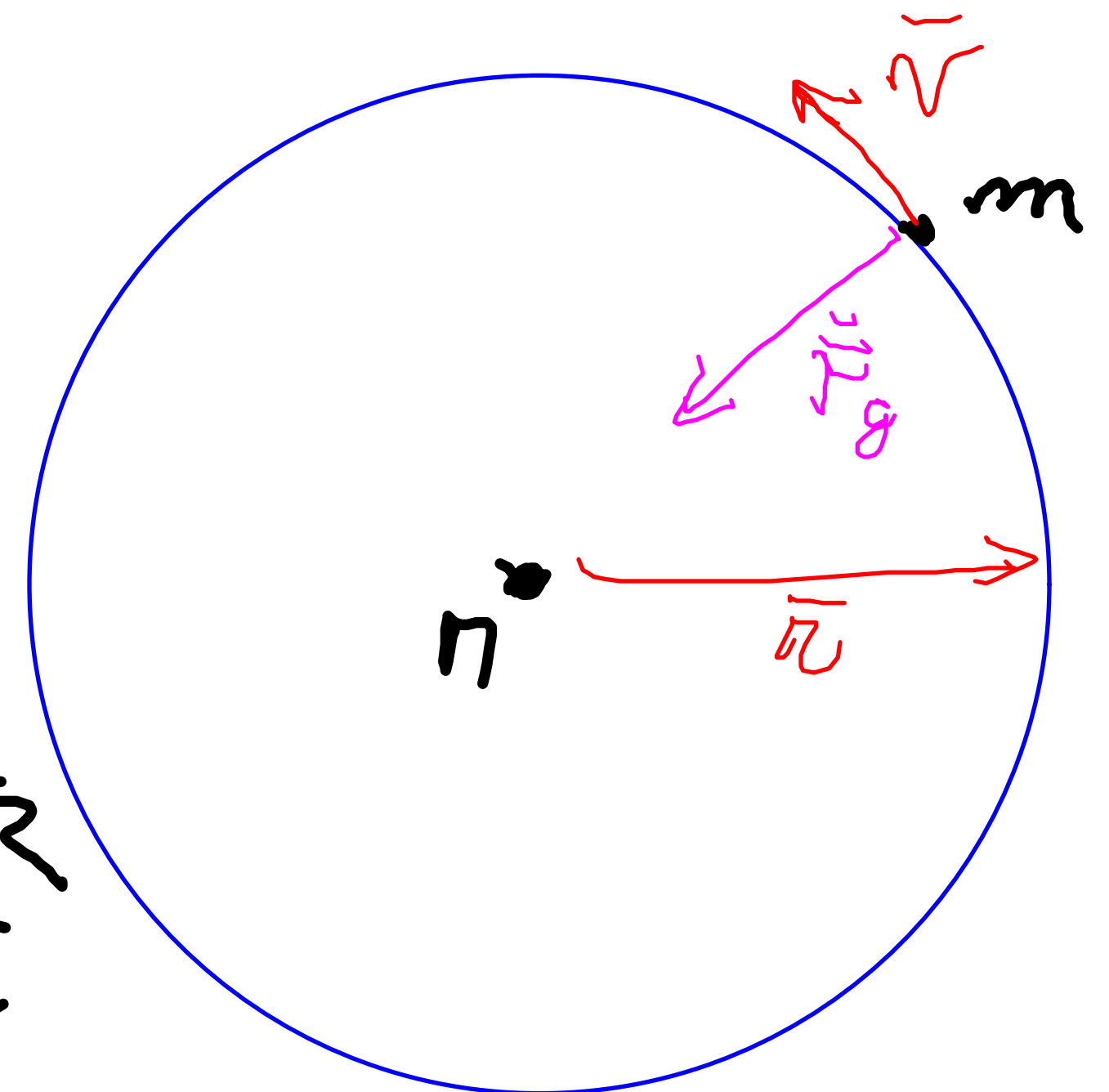
$$F_g = F_{\text{cent}}$$

$$\frac{GmM}{R^2} = m \frac{v^2}{R} = m \frac{(2\pi R)^2}{T^2 R} = m \frac{4\pi^2 R}{T^2}$$

$$T^2 GM = 4\pi^2 R^3$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2}{GM} R^3$$

$$v = \frac{\Delta s}{\Delta t} = \frac{2\pi R}{T}$$



$$\vec{F}_g = -\frac{GmM}{r^2} \hat{r}$$
$$\vec{F}_c = \vec{\omega} \times (\vec{\omega} \times \vec{r}) = -\omega^2 r \hat{r}$$

## Raggio orbita Marte

$$R_{\text{TERRA}} = 149.6 \cdot 10^6 \text{ km}$$

$$T_{\text{TERRA}} = 365.24 \text{ giorni}$$

$$T_{\text{MARTE}} = 686.98 \text{ giorni}$$

$$R_{\text{MARTE}} = ?$$

## III Keplero

$$\frac{T_T^2}{R_T^3} = \frac{4\pi^2}{GM} = \frac{T_M^2}{R_M^3}$$

$$R_M^3 = \frac{T_M^2}{T_T^2} R_T^3 =$$

$$R_M = R_T \sqrt[3]{\frac{T_M^2}{T_T^2}} = 228.0 \times 10^6 \text{ km}$$

# Orbita satellite geostazionario

$$M_T = 5.97 \times 10^{24} \text{ Kg}$$

$$T = 23\text{h } 56' = 1436' = 86160 \text{ s}$$

$$T^2 = \frac{4\pi^2}{GM_T} R^3$$

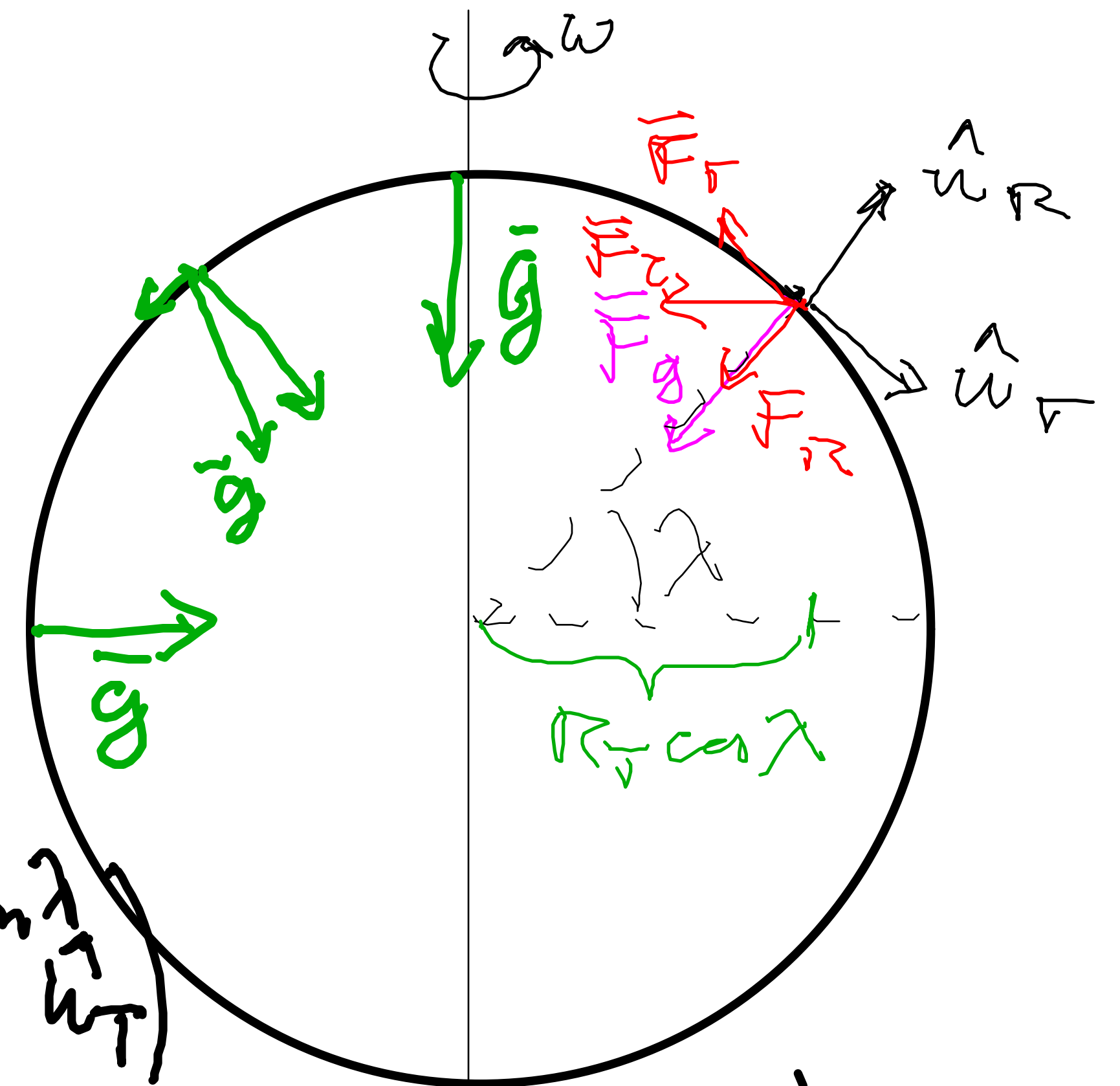
$$R = \sqrt[3]{\frac{GM_T T^2}{4\pi^2}} = \sqrt[3]{\frac{6.67 \times 10^{-11} \cdot 5.97 \times 10^{24} \cdot (8.616 \times 10^4)^2}{4\pi^2}}$$
$$= 4.21 \times 10^7 \text{ m} = 42100 \text{ km}$$

# Forze di marea

Forza su superficie  
 gravitazionale + centripeta

$$\vec{g}_{TOT} = -\frac{GM_T}{R_T^2} \hat{u}_R + \underbrace{(\omega^2 R_T \cos \lambda)}_{\text{module } F_c} (\cos \lambda \hat{u}_R - \sin \lambda \hat{u}_T)$$

TERRA

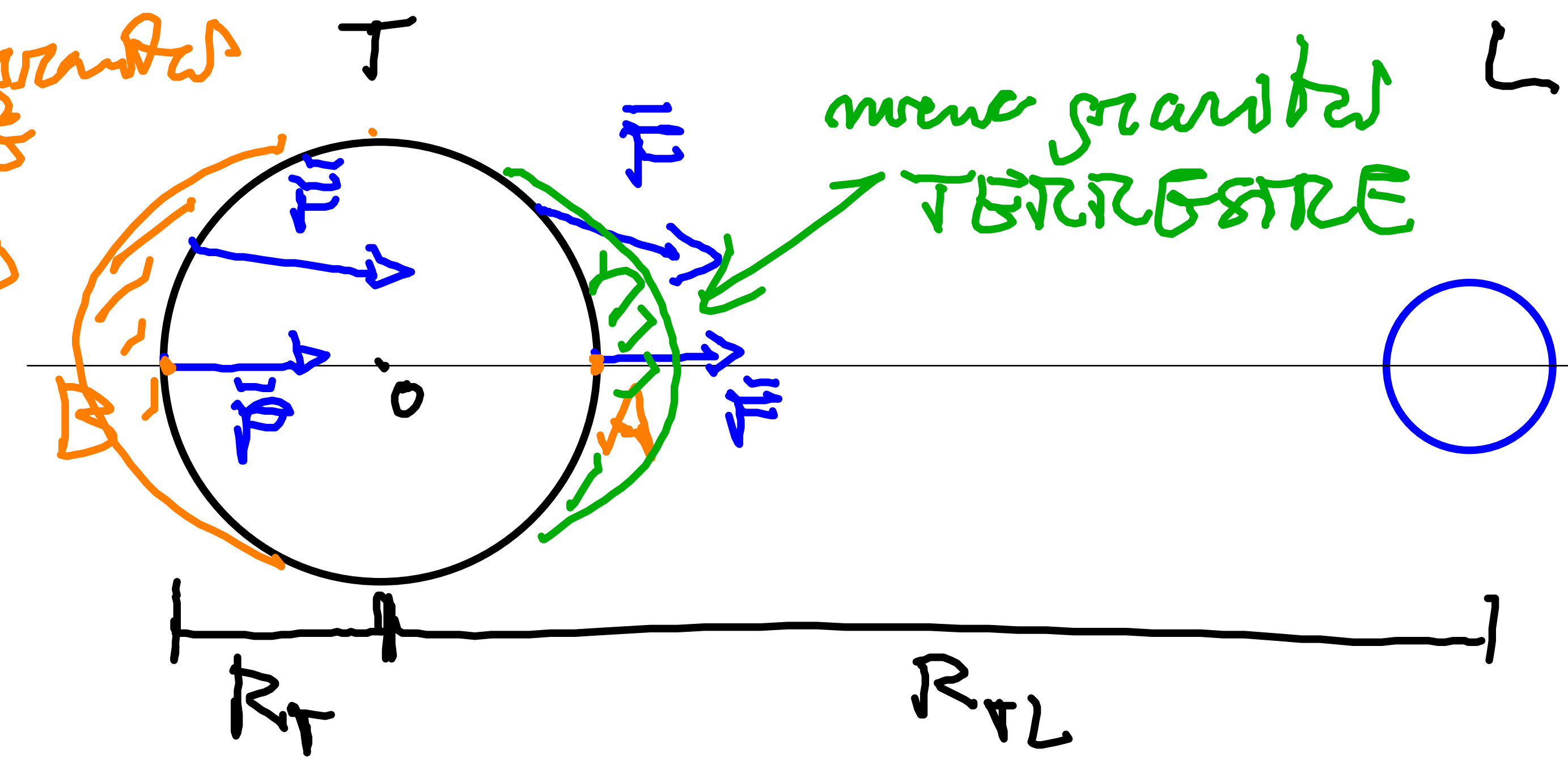


ai poli o all'equatore  $\vec{g}$  diretta verso il centro  
 in mezzo ha una componente tangenziale

# Forze di marea

more gravitazionale  
LUNARE

more gravitazionale  
TERRRESTRE



$$g_A = \frac{GM_L}{(R_{TL} - R_T)^2}$$

$$g_B = \frac{GM_L}{(R_{TL} + R_T)^2}$$

$$g_0 = \frac{GM_L}{R_{TL}^2} \text{ al centro}$$

serie

$$\Delta g_{TOT} = \frac{4R_T}{R_{LT}^3} GM_L$$

$$\Delta g_A = g_A - g_0 = \frac{GM_L}{(R_{TL} - R_T)^2} - \frac{GM_L}{R_{TL}^2} \approx \frac{2R_T}{R_{LT}^3} GM_L$$

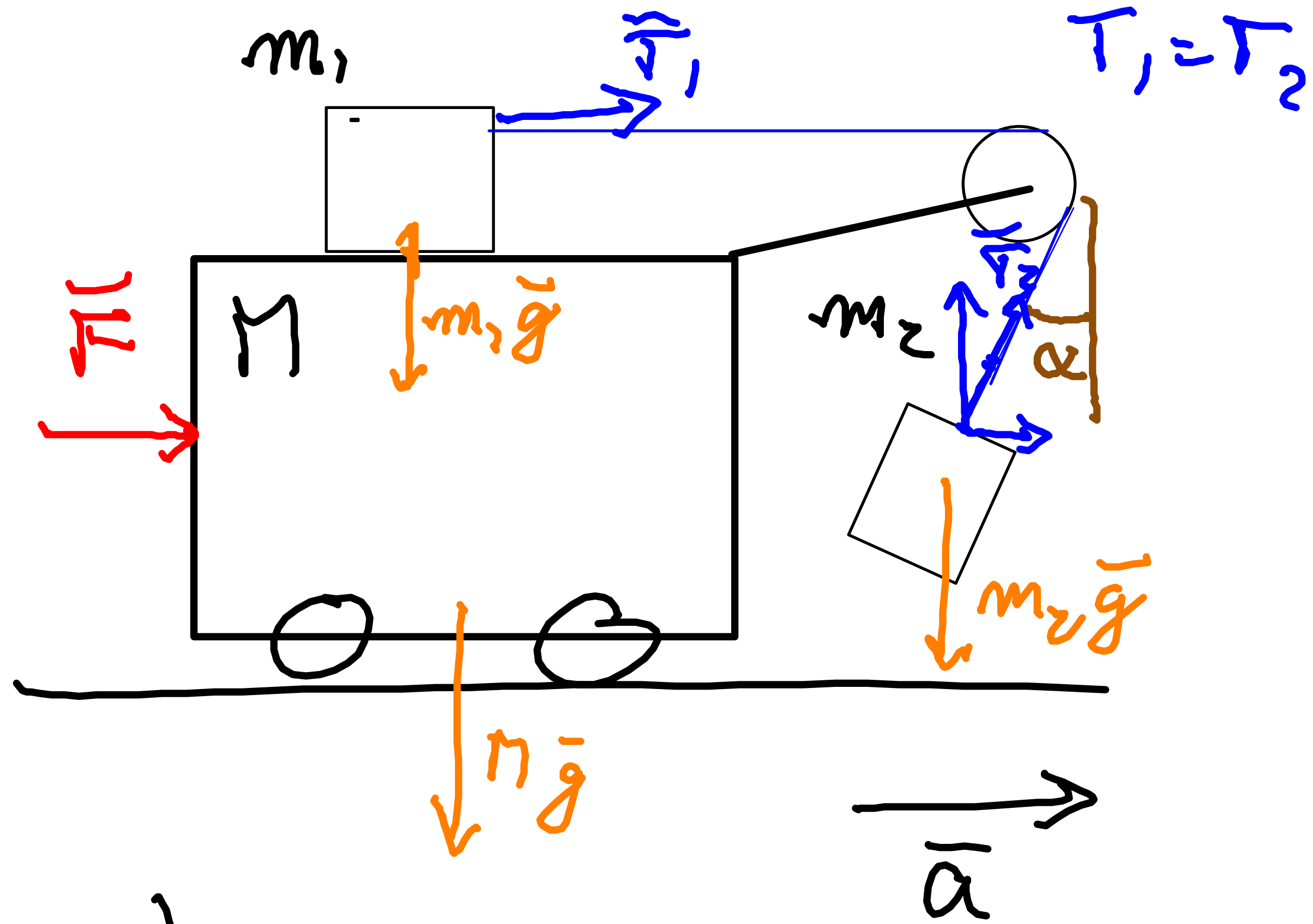
$$\Delta g_B = g_B - g_0 = \frac{GM_L}{(R_{TL} + R_T)^2} - \frac{GM_L}{R_{TL}^2} \approx -\frac{2R_T}{R_{LT}^3} GM_L$$

$$\Delta g_{serie} = 0.45 \Delta g_L$$



# Problema I 13.02.20

F costante sul sistema  
 $m_1$  non si muove rispetto a  $M$   
 $m_1 = 5.0 \text{ Kg}$  ;  $m_2 = 4.0 \text{ Kg}$   
no attrite!



- 1)  $\alpha = ?$  2)  $accel. = ?$
- 3)  $diagramma\ forze\ M = ?$

$(T_1 = T_2)$

- rot  $F = M_{rot} \cdot a$
- 1x  $T_1 = m_1 a$
- 2x  $T_2 \sin \alpha = m_2 a$
- 2y  $T_2 \cos \alpha - m_2 g = 0$

$$m_1 a \sin \alpha = m_2 g$$

$$\frac{m_2 g \sin \alpha}{\cos \alpha} = m_2 a$$

$$T_2 = \frac{m_2 g}{\cos \alpha}$$

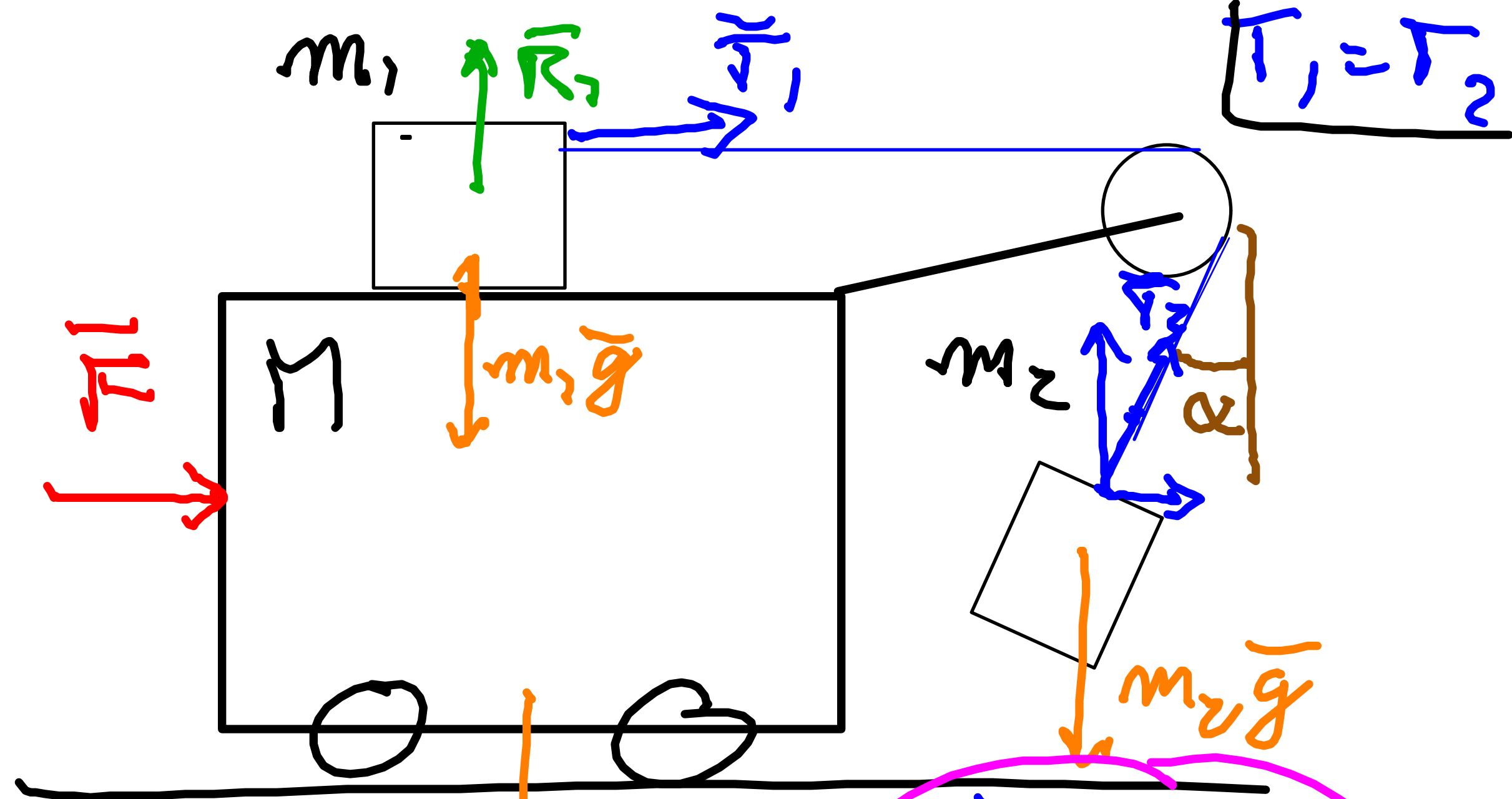
$$\rightarrow \sin \alpha = \frac{m_2}{m_1}$$

$$\rightarrow \alpha = \arcsin\left(\frac{m_2}{m_1}\right) = 53^\circ$$

$$\rightarrow a = g \tan \alpha = 13 \text{ m/s}^2$$

# Problema I 13.02.20

È costante nel sistema  
 $m_1$ , non si muove rispetto a  $M$   
 $m_1 = 5.0 \text{ Kg}$  ;  $m_2 = 4.0 \text{ Kg}$   
no attrite!



- 1)  $\alpha = ?$  2)  $\text{accl.} = ?$
- 3)  $\text{diagramma forze } M = ?$

$$\sum \vec{R}_i = - (m_1 + m_2 + M) \vec{g}$$

$$\sum \vec{R}_i = m_1 \vec{g}$$

$$\vec{R}_c = - (\vec{T}_1 + \vec{T}_2)$$

$$\vec{R}_c = (\vec{T}_1 + \vec{T}_2) = - \hat{i} (T_1 + T_2 \sin \alpha) - \hat{j} (T_2 \cos \alpha)$$

