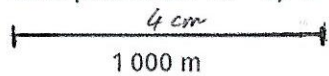


## Référentiel terrestre

Mouvement rectiligne accéléré

Forces au décollage: poussée  $\vec{F}$   
 poids  $\vec{P}$   
 (frottements de l'air  $\vec{f}$ )

1,0 cm  $\rightarrow$  250 m  
 4 cm  $\rightarrow$  1000 m  
 5,0 cm  $\rightarrow$  1250 m

Durée entre deux positions:  $\Delta t = 0,1$  s  


$$M_5 M_7 = 1250 \text{ m}$$

$$v_6 \approx \frac{M_5 M_7}{2 \Delta t} = \frac{1250 \text{ m}}{0,2 \text{ s}}$$

$$v_6 \approx 6250 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$$

$$v_6 \approx 6,25 \text{ km} \cdot \text{s}^{-1}$$

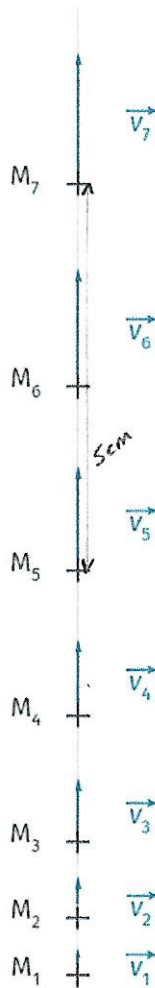
autre méthode:

$$M_6 M_7 \approx 650 \text{ m}$$

$$v_6 \approx \frac{M_6 M_7}{\Delta t} = \frac{650 \text{ m}}{0,1 \text{ s}}$$

$$v_6 \approx 6500 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$$

$$v_6 \approx 6,5 \text{ km} \cdot \text{s}^{-1}$$



Situation n° 1. Positions successives de la fusée.

## Référentiel géocentrique

Mouvement circulaire uniforme

Force d'attraction gravitationnelle:

$$F_{T/L} = G \times \frac{M_T \times M_L}{r^2}$$

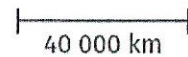
$G$  constante de gravitation (en  $\text{m}^3 \cdot \text{kg}^{-1} \cdot \text{s}^{-2}$ )

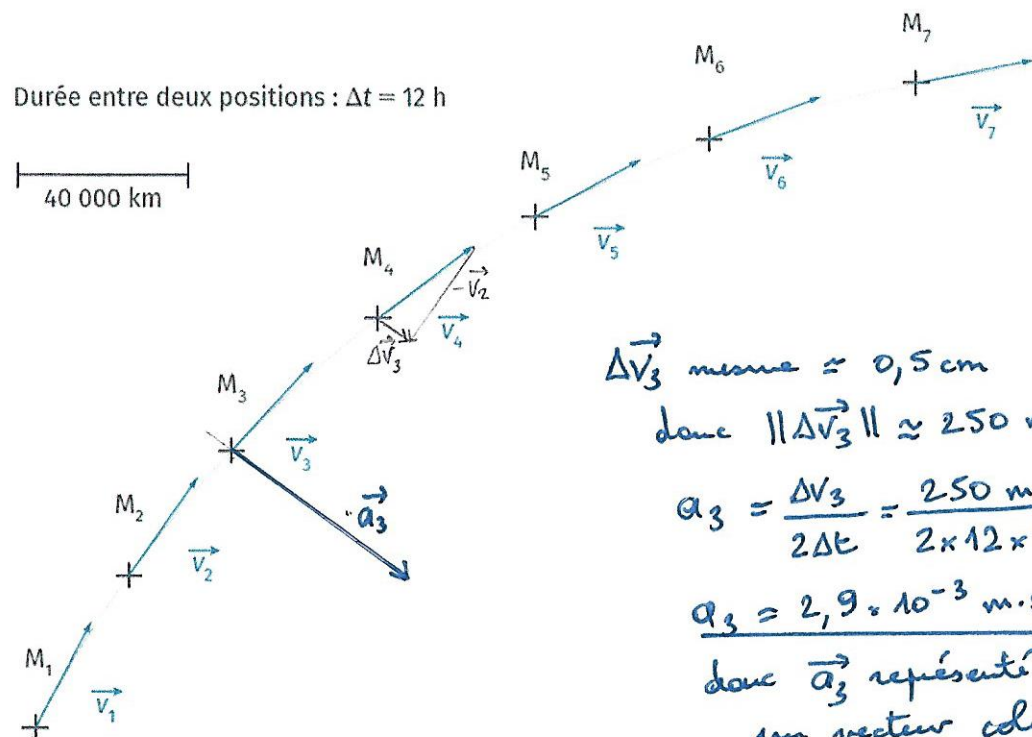
$M_T$  et  $M_L$  masse Terre et Lune en kg

$r$  distance Terre-Lune en m.

$F_{T/L}$  force en N.

Durée entre deux positions:  $\Delta t = 12$  h





Situation n° 2. Positions successives de la Lune.

$$\Delta v_3 \text{ mesuré} \approx 0,5 \text{ cm}$$

$$\text{donc } \|\Delta \vec{v}_3\| \approx 250 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$$

$$a_3 = \frac{\Delta v_3}{2 \Delta t} = \frac{250 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}}{2 \times 12 \times 3600 \text{ s}}$$

$$a_3 = 2,9 \times 10^{-3} \text{ m} \cdot \text{s}^{-2}$$

donc  $\vec{a}_3$  représenté par un vecteur colinéaire à  $\Delta \vec{v}_3$  et de taille 2,9 cm