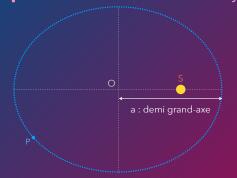
1re loi:

## Lois de Kepler

Cas d'une orbite circulaire

les orbites des planètes sont des ellipses dont le Soleil est un foyer





$$\begin{cases} a_T = \frac{\mathrm{d}v}{\mathrm{d}t} = 0 \quad \Rightarrow v = \mathrm{cte} \\ a_N = \frac{v^2}{R} = \frac{GM}{R^2} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{GM}{R}} \end{cases}$$

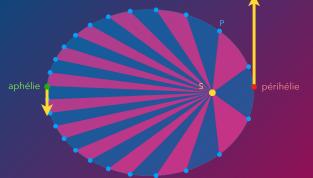
le mouvement de la planète ou du satellite est alors circulaire uniforme.



2e loi:

3e loi:

les aires balayées par le segment [SP] en des durées égales sont identiques



plus une planète est proche du Soleil, plus elle va vite

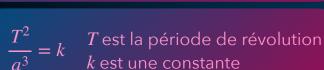


on obtient :

## satellite géostationnaire :

orbite circulaire dans le plan équatorial de la Terre à 36 000 km d'altitude

 $T \approx 24 \text{ h}$ 



on peut généraliser aux orbites elliptiques:

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

permet de mesurer la masse 🖈 de l'astre central

