

Alle verdier som blir brukt underveis finnes i .py-filen som er vedlagt. Kun resultaterne skrives opp her.

1. Planetradius $= R$, $\vec{r}_j = (x_j, y_j)$, $r_j = |\vec{r}_j| = \sqrt{x_j^2 + y_j^2}$

Finner høyder, $h_j = r_j - R$:

Satelitt 1:

$$h_1 = r_1 - R \approx 3097.13 \text{ km}$$

Satelitt 2:

$$h_2 = r_2 - R \approx 3097.11 \text{ km}$$

2. Bruker Newtons 2. lov for sentripetalkraftsderivasjon.

$$\sum F = m \frac{v^2}{r}$$

Har at $\sum F = F_G$, tyngdekraften, gilt ved

$$F_G = G \frac{Mm}{r^2},$$

som gir

$$G \frac{Mm}{r^2} = m \frac{v^2}{r}$$
$$v = \sqrt{\frac{GM}{r}}$$

For sat. 1:

$$v_1 = \sqrt{\frac{GM'}{r_1}} \approx 47108.00 \text{ m/s}$$

For sat. 2:

$$v_2 = \sqrt{\frac{GM'}{r_2}} \approx 47108.01 \text{ m/s}$$

3. Min pos.: $\vec{r} = (x, y)$

Avstanden fra meg til en sat. er tiden lyset har bruket på å komme fra sat. til meg.

$|\vec{r}_j - \vec{r}| = c \Delta t_j$, hvor Δt_j er tidsforskjellen mellom sat og meg.

$$|\vec{r}_j - \vec{r}| = \sqrt{(\vec{r}_j - \vec{r}) \cdot (\vec{r}_j - \vec{r})} = \sqrt{r_j^2 - 2 \underbrace{\vec{r}_j \cdot \vec{r}}_{2 r_j R \cos \alpha_j} + \underbrace{r^2}_{R^2}}$$

$$= \sqrt{r_j^2 + R^2 - 2 r_j R \cos \alpha_j}$$

$$|\vec{r}_j - \vec{r}|^2 = (c \Delta t_j)^2$$

$$r_j^2 + R^2 - 2 r_j R \cos \alpha_j = (c \Delta t_j)^2$$

$$\cos \alpha_j = \frac{r_j^2 + R^2 - (c \Delta t_j)^2}{2 r_j R}$$

$$\alpha_j = \pm \arccos \left(\frac{r_j^2 + R^2 - (c \Delta t_j)^2}{2 r_j R} \right), \cos x = \cos (-x)$$

$$\vec{r} = (x, y)$$

$$x = R \cos \theta$$

$$y = R \sin \theta$$

$\theta = \theta_j \pm \alpha_j$, hvor θ er vinkelen mellom x-aksen og \vec{r} , θ_j vinkelen mellom x-aksen og \vec{r}_j og α_j vinkelen mellom \vec{r} og \vec{r}_j .

Finner at

$$\theta_1 + \alpha_1 \approx 0.52, \theta_2 + \alpha_2 \approx 1.56$$

$$\theta_1 - \alpha_1 \approx -2.83, \theta_2 - \alpha_2 \approx -2.83$$

Ser at $\theta \approx -2.83$ stemmer, og finner min posisjon

$$\begin{aligned}\vec{r} &= (R \cos \theta, R \sin \theta) \\ &\approx (-1772.49, -569.53)\end{aligned}$$

4. Setter Δt til å være intervallet målt for en langt-vekk-observatør, slik at

$$\Delta t_j = \sqrt{1 - \frac{2M}{r_j}} \cdot \Delta t$$

har nå Δt_3 være tiden målt på planeten

For signalet fra sat. 1 og 2 pga. gravitasjon:

$$\Delta t_3^{\text{sat.1}} = \sqrt{\frac{1 - \frac{2M}{R}}{1 - \frac{2M}{r_1}}} \cdot \Delta t_1 \approx 0.018 \text{ s}$$

$$\Delta t_3^{\text{sat.2}} = \sqrt{\frac{1 - \frac{2M}{R}}{1 - \frac{2M}{r_2}}} \cdot \Delta t_2 \approx 0.021 \text{ s}$$

Relativistiske effekter :

$$\Delta t_3^2 = \left(1 - \frac{2M}{R}\right) \cdot \Delta t^2, \quad \Delta r = 0, \quad \Delta \phi_1 = 0$$

$$\Delta t_1^2 = \left(1 - \frac{2M}{r_1}\right) \cdot \Delta t^2 - r_1^2 \Delta \phi_1^2, \quad \Delta r_1 = 0$$

$$\Delta t_2^2 = \left(1 - \frac{2M}{r_2}\right) \cdot \Delta t^2 - r_2^2 \Delta \phi_2^2, \quad \Delta r_2 = 0$$

Har at $v_\phi = r d\phi/dt$, som er banehastigheden for 2.

$$\frac{\Delta t_3^{\text{sat},j}}{\Delta t_j} = \sqrt{\frac{1 - \frac{2M}{R}}{1 - \frac{2M}{r_j} - v_j^2}}$$

Rektifikator nemmeren :

$$x = \frac{2M}{r_j} + v_j^2$$

$$f(x) = \frac{1}{1-x}$$

$$f(x) \approx f(0) + f'(0) \cdot x$$

$$f'(x) = \frac{1}{(1-x)^2} \quad ; \quad f'(0) = 1$$

$$f(x) \approx 1 + x$$

$$\begin{aligned} \Rightarrow \frac{\Delta t_3^{\text{sat},j}}{\Delta t_j} &\approx \sqrt{\left(1 - \frac{2M}{R}\right) \left(1 + \frac{2M}{r_j} + v_j^2\right)} \\ &= \sqrt{1 + \frac{2M}{r_j} + v_j^2 - \frac{2M}{R}} \end{aligned}$$

$$X = \frac{2M}{r_j} + v_j^2 - \frac{2M}{R}$$

$$f(x) = \sqrt{1+x}$$

$$f'(x) = \frac{1}{2\sqrt{1+x}}$$

$$f(x) \underset{x \rightarrow 0}{\simeq} f(0) + f'(0)x = 1 + \frac{1}{2}x$$

$$\frac{\Delta t_3^{\text{sat},j}}{\Delta t_j} \simeq 1 + \frac{1}{2} \left[\frac{2M}{r_j} + v_j^2 - \frac{2M}{R} \right]$$

$$= 1 + \underbrace{\left(\frac{M}{r_j} - \frac{M}{R} \right)}_{\text{gravitation}} + \underbrace{\frac{v_j^2}{2}}_{\text{gen. vel.}}$$