## ROZWIAZANIE WYGENEROWANE PRZEZ CHAT GPT

**4.** Jaka musi być prędkość satelity (v) aby poruszał się z taką samą prędkością kątową jak ziemia (satelita stacjonarny)? W jakiej odległości od środka ziemi powinien krążyć ten satelita? Dane są: masa ziemi M<sub>z</sub>, promień ziemi R<sub>z</sub>.

Aby satelita poruszał sie z taka sama predkościa katowa jak Ziemia i był satelita geostacjonarnym, musi spełniać nastepujace warunki:

- 1. \*\*Okres obrotu T\*\*: Satelita geostacjonarny musi mieć taki sam okres obrotu jak Ziemia, czyli 24 godziny, lub 86400 sekund.
- 2. \*\*Pierwsza predkość kosmiczna\*\*: Predkość satelity na orbicie można obliczyć, jeśli znamy jego odległość od środka Ziemi.
- 3. \*\*Prawo powszechnego ciażenia i siła dośrodkowa\*\*:

$$\frac{G \cdot M_z}{r^2} = \frac{v^2}{r}$$

Gdzie: - G to stała grawitacji (6.674×10<sup>-11</sup> N(m/kg)<sup>2</sup>), -  $M_z$  to masa Ziemi, - r to odległość satelity od środka Ziemi, - v to predkość satelity.

4. \*\*Zwiazek okresu z promieniem orbity\*\*:

$$T = \frac{2\pi r}{v}$$

5. \*\*Wyprowadzenie wzoru na odległość satelity\*\*:

Łaczac dwa powyższe równania, otrzymujemy zależność:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{G \cdot M_z}}$$

Podstawiajac T = 86400 s i wyznaczajac r, mamy:

$$r = \sqrt[3]{\frac{G \cdot M_z \cdot T^2}{4\pi^2}}$$

6. \*\*Predkość satelity  $v^{**}$ :

Po wyznaczeniu r, predkość satelity wynosi:

$$v = \frac{2\pi r}{T}$$

Podstawiajac odpowiednie wartości do wzoru, możemy obliczyć odległość r i predkość v dla satelity geostacjonarnego.