

## ABSTRAK

Dari persamaan gerak dua titik massa di dalam ruang parameter-parameter orbit satelit dapat dibentuk dalam persamaan differensial orde pertama terhadap waktu dan fungsi gangguan -  $R$  yang disebut persamaan Planetary Lagrange. Kemudian fungsi gangguan diuraikan menjadi tiga komponen yang saling tegak lurus pada bidang orbit.

Berdasarkan perhitungan tiga komponen fungsi gangguan dan persamaan differensial Planetary Lagrange, dapat diprediksi perambatan parameter-parameter orbit satelit akibat pengaruh gaya gravitasi bulan; seperti setengah sumbu panjang ( $a$ ), eksentrisitas ( $e$ ), inklinasi ( $I$ ), asensiorekta of ascending node ( $\Omega$ ), argument of perigee ( $\omega$ ), dan mean longitude ( $\epsilon$ )