

INTISARI

UAV (*Unmanned Aerial Vehicle*) atau biasa disebut pesawat tanpa awak saat ini sedang mengalami perkembangan yang sangat pesat di dunia. Penggunaan UAV dikategorikan cukup luas mulai dari keperluan pengintaian militer, pemetaan, riset, fotoudara ataupun sekedar hobi. *Quadcopter* merupakan salah satu jenis pesawat UAV yang menggunakan 4 rotor sebagai penggerak (*quadrotor*). Sistem kendali keseimbangan menggunakan sistem kendali *Proportional Integral Derivative (PID)* merupakan pengendali konvensional yang digunakan untuk menentukan presisi suatu sistem dengan karakteristik adanya umpan balik pada sistem tersebut. Sistem kendali PID terdiri dari tiga bagian yaitu *Proportional, Integral dan Derivative*. Sistem terdiri dari perangkat keras yaitu, motor *brushless 920 KV, Electric Speed Control (ESC) 30 Ampere*, *propeler 10x4.5*, baterai *Lithium Polymer 3300 mAh/11.1 Volt*, Sensor *MPU-6050, Remote Control Tx/Rx* 6 channel 2,4 GHz dan sistem mikrokontroler *Arduino* sebagai kontroler utama.

Analisis grafik simulasi perancangan algoritma PID menggunakan perangkat lunak Matlab R2008a. Arduino uno R3 sebagai *compiler* program PID yang akan diimplementasikan ke pada sistem. Hasil pengujian terbang dengan cara memberikan satupun nilai terhadap sumbu *roll, Pitch, dan yaw*. Nilai PID *roll* dan *Pitch* sebesar *Kp* 1.4, *Ki* 0.05, *Kd* 15 dan nilai *yaw* *Kp* 4, *Ki* 0.02, *Kd* 0 yang dapat membantu mengendalikan terbang secara stabil.

Kata Kunci : *Quadcopter, PID, Sensor MPU-6050, Arduino Uno.*