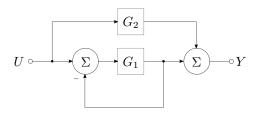
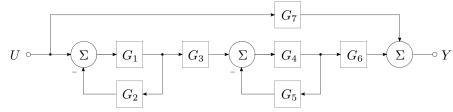
## ASE3093 Automatic Control: Homework #4

1)  $Block\ diagram\ algebra.$  다음 블럭 다이어그램을 간략화하여, 전달함수 Y(s)/U(s)를 구하시오.

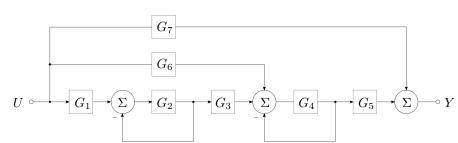
a)

b)



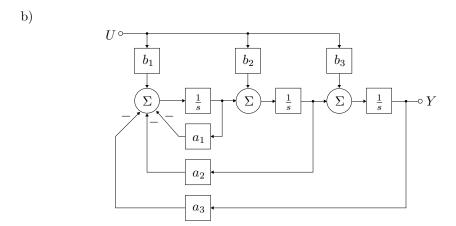


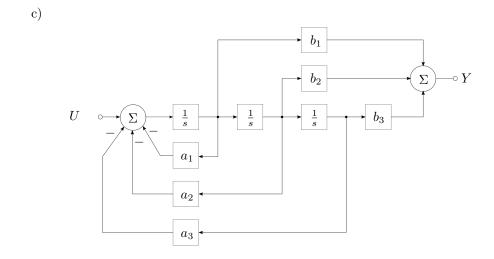
c)



2)  $Canonical\ forms.$  다음 블록 다이어그램들이 나타내는 전달함수 표현 Y(s)/U(s)와 상태공간 방정식 표현을 구하시오. 나타나는 모든  $a_i,\,b_i$ 는 실수 상수이다.

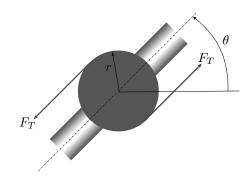
a)  $U \circ \xrightarrow{b_3} \xrightarrow{b_2} \xrightarrow{b_1} \xrightarrow{b_1} \xrightarrow{b_1} \circ Y$   $a_3 \xrightarrow{a_2} \xrightarrow{a_1} \xrightarrow{a_1} \xrightarrow{a_1}$ 





Prof. Jong-Han Kim

3)  $Satellite \ attitude \ control.$  인공위성의 자세제어 시스템을 분석하고자 한다. 그림에 표시된 바와 같이, 시스템에 작용하는 제어입력은 인공위성의 질량 중심으로부터 거리 r 만큼 떨어진 곳에서 작용하는 추력  $F_T$ 이며, 시스템에는 외란  $F_d$ 가 존재하고 있다.  $F_d$ 의 작용 방향을  $F_T$ 와 동일하게 정의하면, 인공위성에 대한 동적 방정식은 다음과 같이 표현된다.



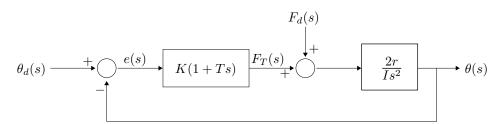
$$I\ddot{\theta} = 2r(F_T + F_d)$$

여기서 I는 Moment of inertia, 회전관성이다.

제어 목적을 달성하기 위하여 인공위성의 자세각  $\theta$ 를 측정하고 다음과 같은 형태의 비례-미분 제어기를 사용한 단위 피드백 제어시스템을 구성하고자 한다.

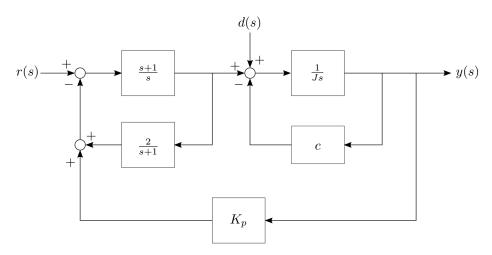
$$K(s) = K(1 + Ts)$$

기준 입력이 되는 인공위성 자세각 명령  $\theta_d$ , 제어 입력  $F_T$ , 외란  $F_d$ , 자세각  $\theta$ 에 대한 인공위성에 대한 블럭 다이어그램이 다음과 같을 때, 페루프 전달함수  $\theta(s)/\theta_d(s)$ 와  $\theta(s)/F_d(s)$ 를 구하시오.



Prof. Jong-Han Kim

4) Multiple inputs. 다음 시스템에 대한 물음에 답하라.



- a) 전달함수  $G_r(s) = \frac{y(s)}{r(s)}$ 와  $G_d(s) = \frac{y(s)}{d(s)}$ 를 구하라.
- b)  $y(s) = G_r(s)r(s) + G_d(s)d(s)$ 라고 할 수 있는가? 그 이유를 설명하라.
- c) r(t) = 0이고  $d(t) = A \sin \omega t$ 일 때 y(t)를 구하라.