

## 반작용휠의 미소진동 측정법에 관한 실험적 연구

### Experimental Study on Micro-vibration Measurement Methods of a Reaction Wheel

김대관† · 오시환\* · 이선호\* · 용기력\*

Dae-Kwan Kim, Shi-Hwan Oh, Seon-Ho Lee, and Ki-Lyuk Yong

#### 1. 서 론

인공위성의 자세제어에 필요한 토크의 발생과 각 운동량의 저장의 목적으로 사용되고 있는 반작용 휠(RWA)은 위성의 주요 진동원으로서 운영 시 발생되는 미소진동에 대한 지터해석이 필수적이다[1]. 이러한 지터해석을 수행하기 위해 사용되는 반작용휠의 미소진동 특성분석은 미소진동 시험으로부터 측정된 6축 교란력을 이용하여 수행되며, 시간영역 및 주파수 영역에 대한 진동특성 분석으로 이루어진다.

반작용휠의 교란력을 측정을 위한 미소진동 시험방법은 크게 최대 운영속도에서 마찰감쇠에 의한 감속을 이용하는 자유감속법(free run-down)과 일정한 운영속도에 대해서 수행되는 일정속도법(constant speed)으로 나눌 수 있다. 주로 자유감속법을 이용한 미소진동 측정 및 분석이 수행되어 왔으며[2], 아직까지 이러한 미소진동 측정법들에 대한 비교분석이 부족한 실정이다.

본 연구에서는 반작용휠의 미소진동 측정법에 대해서 비교분석을 수행하였다. 자유감속법과 일정속도법에 대해서 스펙트럼(spectrum), 불균형 질량(imbalance mass) 및 RSS(root sum square) 분석을 수행하였으며 측정법에 따른 미소진동 특성을 고찰하였다.

#### 2. 미소진동 시험 및 분석법

##### 2.1 미소진동 시험

반작용휠의 진동특성을 측정하기 위해서 한국항공 우주연구원 위성제어팀에서 보유하고 있는 미소진동 측정장치 시스템을 이용하였다. 시험에 사용된 반작용휠은 자세제어용 반작용휠로서 동적 진동원을 6축 방향에서 동시에 측정할 수 있는 KISTLER 위에 고정치구를 이용하여 장착하였다. 미소진동 측정은 Fig. 1에 나타나있는 것과 같이 KISTLER로부터 측

† 교신저자: 한국항공우주연구원 위성제어팀

E-mail : dkk@kari.re.kr

Tel : (042) 870-3751, Fax : (042) 860-2898

\* 한국항공우주연구원, 위성제어팀

정된 6 자유도 진동을 DSP Board를 이용하여 저장하였으며, Anti-aliasing filter를 이용한 Low pass filter 신호처리를 병행하였다. 본 시험에서는 미소진동 시험 방법에 대한 비교분석을 위하여 동일한 반작용휠에 대해서 자유감속법(free run-down method)과 일정속도법(constant speed method)을 적용하여 미소진동 측정을 수행하였다.

##### 2.2 미소진동 분석법

본 시험에서 사용된 미소진동 시험법인 일정속도법의 경우 25 ~ 825 rpm 까지 25rpm 간격으로 수행되며, 각 속도조건에 대해서 휠 속도제어기를 이용하여 80sec의 안정화 기간을 거친 후 20sec의 신호를 측정하였다. 이에 비해서 자유감속법은 휠의 최대속도인 1400rpm 까지 가속 후 구동 토크를 제거한 자유회전 상태에서 마찰감쇠에 의한 자유감속을 이용하였으며, 자유감속 기간의 모든 데이터를 측정한다.

측정된 미소진동에 대한 주파수 분석 시에는 일정속도법에 대해서 10 번의 평균을 취하였으며, 0.5Hz의 동일한 주파수 분해능을 적용하여 waterfall을 계산하였다. 휠 속도에 따른 진동크기를 비교하기 위하여, 두 방법에서 측정된 미소진동의 불균형 질량값과 RSS 크기를 비교하였다. RSS 계산에서는 MATLAB의 PSD(power spectrum density) 계산함수인 “pwelch”를 동일하게 적용하였으며, 0~200H 영역의 진동특성 비교를 수행하였다.

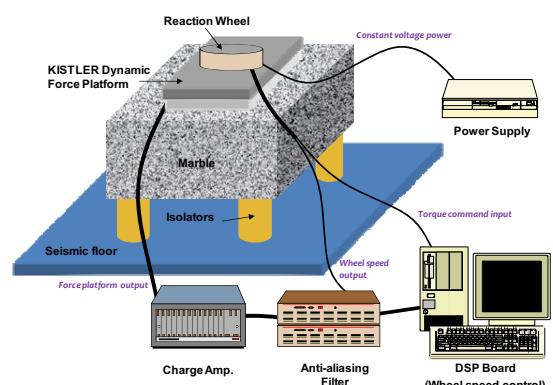


Fig. 1 Experimental setup for micro-vibration test.

### 3. 교란력 특성 분석

#### 3.1 Spectrum 분석

두 가지 측정법을 통해 획득한 6 축 교란력을 힘과 토크에 대해서 각각 정규화(normalization) 시킨 후 주파수 영역에 대한 스펙트럼 분석을 수행하였다. 정규화된 전달력의 Waterfall 은 Fig.2 와 같으며, 두 가지 방법에 대해서 유사한 스펙트럼 특성을 확인할 수 있다. 특히 자유감속법에 의해 측정된 교란력이 보다 세밀한 피크를 포함하고 있음을 알 수 있다.

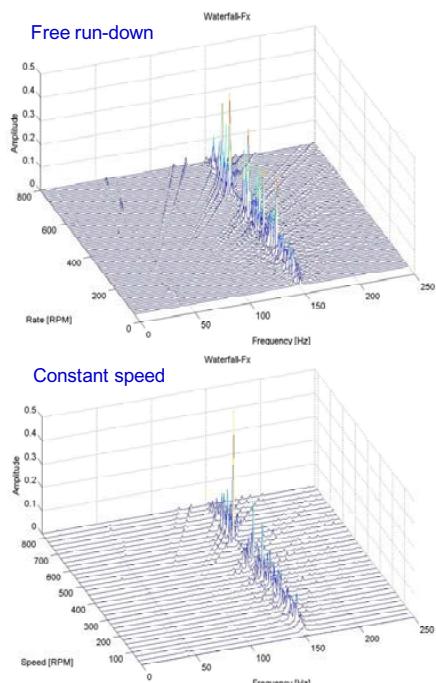


Fig. 2 Waterfall plot of normalized radial force (Fx).

스펙트럼 분석을 위해 계산된 Waterfall 결과에서 1 차 조화(first harmonic, H1)으로 발생하는 정적/동적 불균형 질량[2]을 계산하여 Table 1 과 같이 비교하였다. 두 측정방법에 의해서 매우 유사한 불균형 질량이 계산됨을 확인할 수 있다.

Table 1 Static and dynamic imbalance

Measurement method	Static imbalance			Dynamic imbalance		
	Fx	Fy	Mean	Tx	Ty	Mean
Constant speed	0.049	0.053	0.051	9.019	7.845	8.432
Free run-down	0.048	0.054	0.051	9.915	8.736	9.325

#### 3.3 RSS 분석

마지막으로 정규화된 교란력의 PSD를 계산하여 6 축 교란력의 RSS 결과를 비교하였다. Fig.3 과 같이 두 측정법에 의해서 유사한 RSS 레벨이 측정되며, 스펙트럼 분석 결과와 유사하게 자유감속법이 보다 세밀한 피크의 RSS를 측정할 수 있음을 확인할 수 있다.

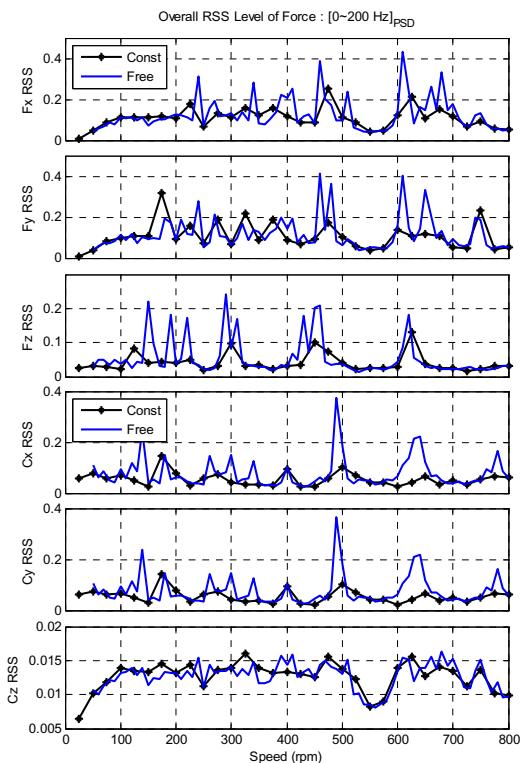


Fig. 3 RSS levels of normalized disturbances [0-200]Hz.

### 4. 결 론

반작용휠의 미소진동 측정법에 대한 실험적 분석을 수행하였다. 자유감속법과 일정속도법 모두 유사한 주파수 특성 및 스펙트럼을 보였으며, 정정/동적 불균형 질량 또한 매우 유사한 결과를 보였다. 또한 자유감속법이 보다 세밀한 피크의 RSS를 측정할 수 있음을 확인할 수 있었다.

### 참고문헌

- 1) 김대관, 오시환, 용기력, 양군호, “반작용휠 모델을 이용한 훨 외란 모델링에 관한 연구,” 한국항공우주학회 추계학술발표회논문집, pp. 970~973, 2009.
- 2) 김대관, 오시환, 용기력, 양군호, 2010, “반작용휠 및 훨 교란 모델링에 관한 해석적 연구,” 한국항공우주학회지 Vol.38, No.7, pp.702-708.