

# 전달행렬법을 이용한 유성기어형 반공진 진동 절연기 특성 연구

Study on Performances of the Planetary Gear Type Anti-resonant Vibration Isolator Using Transfer Matrix Method

유 종 화\*·곽 규 빈\*\*·이 형 일\*

Jong-Hwan Yun\*, Gyubin Kwak\*\* and Hyeongill Lee<sup>†</sup>

(Received October 23, 2018; Revised December 27, 2018; Accepted January 11, 2019)

Key Words: Transfer Matrix(전달행렬), Planetary Gear(유성기어), Anti-resonance(반공진), Vibration Isolator (진동 절연기), Accelerance(가속도 주파수 응답 함수), Dynamic Characteristics(동특성)

#### ABSTRACT

As a follow-up to a previous study on the transfer matrix for a lever-type anti-resonance vibration isolator (L-DAVI), a transfer matrix for a planetary-gear-type dynamic anti-resonance vibration isolator (PG-DAVI) is defined by the vector-type four pole parameter method. Both the system's angular acceleration determined using the transfer matrix method (TMM) and the derived matrix are compared with those from the conventional method to validate the use of the transfer matrix for the PG-DAVI. Then, TMM is used to calculate the angular displacement transmissibility of a 3-DOF target system, and to study the application of the PG-DAVI to improve the transmissibility of a target system. The optimal configuration of the PG-DAVI is investigated using the transfer matrix derived in the first step. The displacement transmissibility of the modified system is compared with that of the original system to determine the effect of the PG-DAVI. Finally, the displacement transmissibility of a system modified by the PG-DAVI is compared with that of a system that uses a classical dynamic absorber. Results indicate that the PG-DAVI is more effective than the classical absorber in improving the displacement transmissibility of the target system.

#### 1. 서 루

기계 및 전기 시스템 내의 각 요소 사이에서 진통 전달을 저감하기 위하여 수동형 진동 절연기(passive vibration isolator) 또는 동흡진기(dynamic absorber) 등이 전통적으로 사용되어 왔다<sup>(1,2)</sup>. 이러한 방법들과 함께 시스템 내에 관성 연성을 이용한 반공진 특성을

Member, School of Automotive Engineering, Kyungpook National University

도입하여 진동 전달을 저감하는 반공진 진동 절연기 (dynamic anti-resonance vibration isolator: DAVI)에 대한 연구도 진행되어 왔다<sup>(3~9)</sup>. 전통적으로 DAVI는 주로 병진운동(translational motion) 시스템을 대상으로 검토 및 연구되어 왔으나<sup>(3~7)</sup> 최근에는 회전운동(rotational motion) 시스템을 대상으로 유성기어형 반공진 절연기(planetary gear type dynamic anti-resonance vibration isolator: PG-DAVI)가 소개되었다<sup>(8,9)</sup>. 회전

Recommended by Editor Jae Hung Han

© The Korean Society for Noise and Vibration Engineering

Corresponding Author; Member, School of Automotive Engineering, Kyungpook National University E-mail : hilee@knu.ac.kr

Member, Department of Automobile, Yeoju Institute of Technology

<sup>\*\*</sup> 

운동 시스템을 대상으로 하는 PG-DAVI는 유성기어 를 이용하여 시스템 내의 관성요소들을 연성시키는 방 법의 절연기이다<sup>(8,9)</sup>.

공학에서는 복잡한 대형 시스템을 여러 하위 시스템 으로 나누고 각 하위 시스템의 특성을 이용하여 전체 시스템의 특성을 정의하는 방법이 많이 사용되고 있다<sup>(7)</sup>. 이들 중 하나가 각 하위 시스템의 전달행렬을 정의하 고 이를 이용하여 전체 시스템에 대한 전달행렬을 유도 하여 시스템 특성을 파악하는 전달행렬법이다<sup>(10)</sup>. 단수 입력-단수출력(single-input/single-output: SISO) 시스 템의 경우 각 하위 시스템의 전달행렬을 시스템의 입력 단과 출력단 사이의 관계를 네 개의 주파수 함수를 이 용하여 정의하는 기계적 4단 정수법으로 유도하는 경 우가 많다<sup>(11)</sup>. 이러한 접근 방법은 전체 시스템의 전달행 렬을 단순히 시스템을 구성하고 있는 하위 시스템의 전 달행렬을 곱하여 구할 수 있다는 장점이 있다<sup>(12-14)</sup>.

L-DAVI 시스템에 대한 전달행렬을 유도했던 이전 연 구의 후속 연구로 이 연구에서는 PG-DAVI 시스템에 대 한 전달행렬을 유도한다. 이렇게 정의된 PG-DAVI 시 스템 전달행렬의 타당성을 검증하기 위하여 이 시스템이 포함된 간단한 진동계의 응답 특성을 유도된 행렬을 적 용한 전달행렬법으로 계산한 다음 그 결과를 전통적으 로 사용해오던 행렬과 주파수전달함수를 이용한 결과 와 비교한다. 다음으로 3자유도 회전진동계의 각변위 전 달률을 개선하기 위하여 PG-DAVI 시스템을 적용하는 방법을 검토한다. 위에서 유도된 전달행렬을 이용하여 주 어진 목표주파수 영역의 응답특성을 개선하기 위한 PG-DAVI 시스템의 최적 구성을 검토하고, 도출된 PG-DAVI 시스템을 적용했을 때 나타나는 응답특성 개선 효과를 전달행렬법을 이용하여 검토한다. 마지막으로 동일한 목표주파수에 대해 선정된 종래의 동흡진기를 적용한 경우와 비교하여 PG-DAVI의 효율성을 검증한다.

### 2. 유성기어형 반공진 절연기(PG-DAVI)

반공진 진동 절연기는 연성된 관성을 이용, 반공진 효 과를 도입함으로써 진동 전달을 감소시키는 시스템이 다<sup>(3-9)</sup>. 병진운동 진동계의 경우에는 레버 메커니즘, 회 전운동 진동계의 경우에는 유성기어를 이용하여 관성요 소를 연성시킨다<sup>(8,9)</sup>. 이러한 진동 절연기는 기존의 질량, 스프링 및 감쇠요소로 구성된 일반 절연기나 동흡진기 와 달리 감쇠가 작음에도 불구하고 충분한 절연 효과를 나타내는 동시에 시스템의 반공진 주파수 이상 영역에서 의 진동 전달률이 우수하므로 고주파수 절연 성능 개선 에 적합하다. 따라서 시스템의 주요 변수를 적절하게 선정 하면 광대역 진동 절연기를 구현하는 것이 가능하다<sup>(9)</sup>.

#### 2.1 PG-DAVI의 개념

유성기어형 반공진 진동 절연기(PG-DAVI)는 제어 관성과 입·출력 측 사이의 관성 연성을 이용하여 특 정한 주파수 영역 내에 반공진 효과를 유도하는 진동 절연기이다. PG-DAVI 시스템의 개략적인 설명도가 Fig. 1에 주어져 있다(9). 그림에서 알 수 있는 바와 같 이, PG-DAVI 시스템은 시스템의 중심축을 기준으로 회전하는 링기어, 태양기어와 캐리어에 고정된 자체 중심축을 기준으로 자전하는 동시에 시스템 중심축을 기준으로 공전하는 피니언 및 스프링으로 구성되어 있 다. 시스템 내부에는 피니언, 태양기어로 구성된 절연 기와 스프링이 병렬로 연결되어 있다. 입력 측 캐리어 에 가해진 토크는 스프링과 피니언을 통해 출력 측 링 기어로 전달된다. 이 과정에서 태양기어는 피니언의 도 움을 받아 입력 및 출력 측에 관성 연성을 발생시킨 다. 이 연구에서는 시스템 내에서 관성 연성을 유도하 는 피니언의 관성모멘트는 무시할 수 있다고 가정하였 다. 실제 상황에서는 피니언의 관성모멘트는 다른 기어 에 비해 아주 작은 경우가 대부분이다.

#### 2.2 PG-DAVI의 운동방정식

위의 PG-DAVI 시스템의 운동방정식은 스프링의 질 량과 기어의 변형을 무시하면 Lagrange 방정식을 이용 하여 유도할 수 있다. PG-DAVI 시스템 내의 기어들의 관성모멘트와 잇수를 각각 *I<sub>r</sub> / N<sub>r</sub>*(링기어), *I<sub>s</sub> / N<sub>s</sub>*(태양



Fig. 1 Schematic model of the PG-DAVI system

기어),  $I_p / N_p$ (피니언)라 정의한다. 또한 원래 시스템에 는 별도의 감쇠요소가 포함되어 있지 않으나 각 구성 요소의 재료 및 구조 감쇠를 고려하여 적절한 비례 감 쇠요소를 도입하였다. 이와 같은 가정을 기초로 시스템 의 모든 기계적 에너지와 Lagrange 방정식은 다음과 같이 유도된다.

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{\partial T}{\partial \dot{q}_j} \right) - \frac{\partial T}{\partial q_j} + \frac{\partial V}{\partial q_j} = Q_J^{NC}$$
(1a)

$$T = \frac{1}{2} \left[ I_c \dot{\theta}_c^2 + I_R \dot{\theta}_R^2 + I_s \left\{ (1+\beta) \dot{\theta}_c - \beta \dot{\theta}_r \right\}^2 \right]$$
(1b)

$$V = \frac{1}{2} k_I (\theta_C - \theta_R)^2 \tag{1c}$$

$$Q_j^{NC} = -c_I \left( \dot{\theta}_C - \dot{\theta}_R \right) \tag{1d}$$

이들 식에서 *T*와 *V*는 각각 시스템의 전체 운동 에 너지와 위치에너지이며 *q<sub>j</sub>*는 일반화된 좌표이며 *β* = *N<sub>R</sub>*/*N<sub>S</sub>*는 태양기어와 링기어 사이의 기어비, *Q<sub>J</sub><sup>NC</sup>*는 시스템 내의 비보존력이다. 또한 *θ<sub>C</sub>*와 *θ<sub>R</sub>*은 각각 carrier 및 링기어의 회전 변위이며, *k<sub>I</sub>*와 *c<sub>I</sub>*은 각각 기어절연 기의 강성과 점성감쇠 계수이다.

시스템의 일반화된 두 좌표를 각각  $q_1 = \theta_C \downarrow q_2 = \theta_R$ 로 두면 Hamilton 법칙을 이용하여 자유진동 운동 방정식은 다음과 같이 유도된다.

$$\{ I_C + I_S (1+\beta)^2 \} \ddot{\theta}_C - I_S \beta (1+\beta) \ddot{\theta}_R + c_I (\dot{\theta}_C - \dot{\theta}_R) + k_I (\theta_C - \theta_R) = 0$$
 (2a)

$$\begin{cases} -I_{S}\beta(1+\beta)\ddot{\theta}_{C} + \{I_{R}+I_{S}\beta^{2}\}\ddot{\theta}_{R} \\ -c_{f}(\dot{\theta}_{C}-\dot{\theta}_{R}) - k_{f}(\theta_{C}-\theta_{R}) = 0 \end{cases}$$
(2b)

#### 3. PG-DAVI의 전달행렬

#### 3.1 PG-DAVI 전달행렬의 유도

PG-DAVI 시스템의 작동 원리가 Fig. 2에 설명되어 있다. 앞 장에서 설명한 바와 같이 링기어, 태양기어, 캐리어는 전체 시스템의 중심축을 기준으로 회전하며 피니언은 캐리어에 고정된 자체 중심축을 기준으로 자 전하는 동시에 캐리어와 함께 시스템 중심축을 기준으 로 공전한다<sup>(9)</sup>.

이전 연구<sup>(7)</sup>에서 레버형 반공진 절연기 운동방정식 을 유도하기 위해 사용되었던 방법을 참고하여 주어진 조건 하에서 캐리어에 고정된 피니언 축에 가해진 입 력 토크(*T<sub>i</sub>*) 및 회전속도(*Q<sub>i</sub>*)와 출력 측 링기어에 전달 되는 출력 토크(*T<sub>o</sub>*) 및 회전속도(*Q<sub>o</sub>*) 사이의 관계를 분 석하면 다음과 같이 유성기어 쌍에 대한 전달행렬을 유 도할 수 있다. 앞에서 언급한 바와 같이, 이 과정에서 피니언의 관성모멘트는 무시할 수 있다고 가정하였다.

$$\Gamma_{I} = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{I} & (\alpha_{12})_{I} \\ (\alpha_{21})_{I} & (\alpha_{22})_{I} \end{bmatrix}$$
(3a)

$$\left(\alpha_{11}\right)_{I} = \frac{T_{i}}{T_{o}} \bigg|_{\Omega_{o} = 0} = \frac{\beta + 1}{\beta}$$
(3b)

$$\left(\alpha_{12}\right)_{I} = \frac{T_{i}}{\Omega_{o}} \bigg|_{T_{o}=0} = 0$$
(3c)

$$\left(\alpha_{21}\right)_{I} = \frac{\Omega_{i}}{T_{o}} \bigg|_{\Omega_{o}=0} = \frac{1}{i\omega\beta(\beta+1)I_{S}}$$
(3d)

$$\left(\alpha_{22}\right)_{I} = \frac{\Omega_{i}}{\Omega_{o}} \bigg|_{T_{o}=0} = \frac{\beta}{\beta+1}$$
(3e)

또한 Fig. 2에서 알 수 있는 바와 같이, 전체 PG-DAVI 시스템은 절연기와 관성체, 스프링 및 감쇠기 등이 연결 되어 있으므로 이들 요소에 대한 전달행렬도 정의되어 야 한다. 이전의 연구결과에 따르면 상기 요소들의 전 달행렬은 Table 1과 같이 정의된다<sup>(10)</sup>.

위에서 정의된 절연기, 스프링, 관성요소 및 감쇠요 소의 전달행렬들을 이용하여 전체 PG-DAVI 시스템의 전달행렬(*T*<sub>DAVI</sub>)을 유도할 수 있다. Fig. 2에서 유추할 수 있는 바와 같이, 전체 시스템은 기어절연기와 직렬 로 연결된 캐리어 및 링기어의 관성요소로 모델링할 수 있으며 기어 절연기는 기어쌍과 병렬 연결된 스프링, 감쇠기로 모델링될 수 있다. 따라서 기어 절연기의 전달



Fig. 2 Dynamic model of the PG isolator

행렬은 각 요소들의 전달행렬들을 이용하여 다음 식과 같이 구할 수 있다<sup>(10)</sup>.

$$\Gamma_{GI} = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{GI} & (\alpha_{12})_{GI} \\ (\alpha_{21})_{GI} & (\alpha_{22})_{GI} \end{bmatrix}$$
(4a)

$$\begin{aligned} & \left(\alpha_{11}\right)_{GI} = P/Q, \ \left(\alpha_{12}\right)_{GI} = \left(PR - Q^2\right)/Q, \\ & \left(\alpha_{21}\right)_{GI} = 1/Q, \ \left(\alpha_{22}\right)_{GI} = R/Q \end{aligned}$$
 (4b)

$$P = \sum_{i=1}^{3} \frac{(\alpha_{11})_i}{(\alpha_{21})_i}, Q = \sum_{i=1}^{3} \frac{1}{(\alpha_{21})_i}, R = \sum_{i=1}^{3} \frac{(\alpha_{22})_i}{(\alpha_{21})_i}$$
(4c)

이 식에서 (α<sub>nm</sub>)<sub>GI</sub>은 기어 절연기에 대한 전달행렬의 각 요소이며 (α<sub>nm</sub>)<sub>i</sub>는 각각 기어쌍 (*i*=1), 스프링 (*i*=2) 및 감쇠요소 (*i*=3)에 대한 전달행렬의 각 요소이다. 식 (4)와 Table 1에 주어진 이들 행렬을 이용하여 기어 절연기의 전달행렬을 다음 식(5)과 같이 구할 수 있다.

$$\left(\alpha_{11}\right)_{GI} = \frac{\left\{k_I - (\beta + 1)^2 I_S \omega^2\right\} - i\omega c_I}{\left\{k_I - \beta(\beta + 1) I_S \omega^2\right\} - i\omega c_I}$$
(5a)

$$\left(\alpha_{12}\right)_{GI} = \frac{-\omega^2 c I_S + i\omega k_I}{\left\{k_I - \beta(\beta + 1) I_S \omega^2\right\} - i\omega c_I}$$
(5b)

$$\left(\alpha_{21}\right)_{GI} = \frac{i\omega}{\left\{k_I - \beta(\beta+1)I_S\omega^2\right\} - i\omega c_I}$$
(5c)

$$\left(\alpha_{22}\right)_{GI} = \frac{\left\{k_I - \beta^2 I_S \omega^2\right\} - i\omega c_I}{\left\{k_I - \beta(\beta + 1) I_S \omega^2\right\} - i\omega c_I}$$
(5d)

이 식에서 k<sub>I</sub>는 DAVI 내의 코일 스프링의 강성이 고 c<sub>I</sub>는 도입된 감쇠요소의 감쇠계수이다.

 Table 1
 Transfer matrices for the basic vibration elements

Element	Symbol	Transfer matrix (I)
Inertia		$\begin{bmatrix} 1 & i\omega I \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$
Spring	<i>k</i>	$\begin{bmatrix} 1 & 0 \\ \frac{i\omega}{k} & 1 \end{bmatrix}$
Damper	•]_	$\begin{bmatrix} 1 & 0 \\ \frac{1}{c} & 1 \end{bmatrix}$

앞에서 설명한 바와 같이 전체 PG-DAVI 시스템은 기어절연기와 직렬 연결된 캐리어 및 링기어의 관성 요소로 이상화될 수 있으므로 전체 시스템의 전달행렬 (*Г*<sub>DAVI</sub>)은 다음 식과 같이 두 관성요소와 기어절연기 행 렬을 곱하여 구할 수 있다.

$$\Gamma_{DAVI} = \Gamma_C \Gamma_{GI} \Gamma_R = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{DAVI} & (\alpha_{12})_{DAVI} \\ (\alpha_{21})_{DAVI} & (\alpha_{22})_{DAVI} \end{bmatrix}$$
(6a)

$$\Gamma_C = \begin{bmatrix} 1 & i\omega I_C \\ 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad \Gamma_R = \begin{bmatrix} 1 & i\omega I_R \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$
(6b)

위에서 얻어진 행렬을 이용하여 전체 PG-DAVI 시 스템의 입력 및 출력 측 토크와 각속도 사이의 관계가 다음 식으로 주어진다.

$$\begin{cases} T_i \\ \Omega_i \end{cases} = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{DAVI} & (\alpha_{12})_{DAVI} \\ (\alpha_{21})_{DAVI} & (\alpha_{22})_{DAVI} \end{bmatrix} \begin{cases} T_o \\ \Omega_o \end{cases}$$
(7)

따라서, 위의 식으로부터 PG-DAVI 시스템의 입력토 크와 출력 각속도 사이의 관계는 다음 식으로 주어진다.

$$\Omega_o = \frac{T_i}{\left(\alpha_{12}\right)_{DAVI}} \bigg|_{T_o = 0}$$
(8a)

$$(i\omega)\frac{\Omega_o}{T_i} = \frac{i\omega}{(\alpha_{12})_{DAVI}} \bigg|_{T_a = 0}$$
(8b)

#### 3.2 전달행렬의 검증

위에서 유도된 전달행렬을 이용한 전달행렬법으로 간단한 검증 시스템의 응답 특성을 구한 다음 그 결과 를 관성, 강성 및 감쇠행렬을 이용하여 전통적인 주파 수전달함수를 이용한 결과와 비교함으로써 PG-DAVI 시스템의 전달행렬의 정확도를 확인한다. 이 과정에서 사용된 검증시스템의 개략도가 Fig. 3에 설명되어 있다. 그림에서 보는 바와 같이 이 시스템은 PG-DAVI 시스템 에 연결된 두 개의 디스크로 구성되어 있다. 두 디스크 D<sub>i</sub> 및 D<sub>o</sub>는 각각 캐리어와 링기어에 직접, 강체로 연결 되어 있다. 또한 이 시스템의 기계적인 제원은 Table 2 에 설명되어 있다. 이 시스템에서 D<sub>i</sub> 및 D<sub>o</sub>의 관성모멘 트를 무시할 수 있다고 가정하면 그 결과는 PG-DAVI 시스템만의 응답특성이라고 할 수 있다. 그림과 Table 에 주어진 시스템의 각 엑셀러런스(angular accelerance:  $\alpha_o/T_i$ )를 아래에 설명한 두 방법을 이용하여 계산한 다 음 그 결과를 비교하였다.

식 (8)에 주어진 운동방정식은 관성, 강성 및 감쇠행 렬을 이용하여 다음 식 (9)와 같이 행렬식의 형태로 재 구성할 수 있다.

$$[I] \{ \ddot{\Theta} \} + [C] \{ \dot{\Theta} \} + [K] \{ \Theta \} = \{ T \}$$
(9a)

$$[I] = \begin{bmatrix} I_i + I_C + I_S(1+\beta)^2 - I_S\beta(1+\beta) \\ -I_S\beta(1+\beta) & I_R + I_S\beta^2 + I_o \end{bmatrix}$$
(9b)

$$[C] = \begin{bmatrix} c_I - c_I \\ -c_I & c_I \end{bmatrix}$$
(9c)

$$[K] = \begin{bmatrix} k_I - k_I \\ -k_I & k_I \end{bmatrix}$$
(9d)

따라서, 검증시스템의 *D*<sub>i</sub>에 조화함수 형태의 토크가 가 해지는 경우에 *D<sub>o</sub>*에서 발생하는 각변위 응답은 식(9) 의 행렬들을 이용하여 다음 식과 같이 계산할 수 있다.

$$\{\Theta\} = \left(-\omega^2 [I] + i\omega [C] + [K]\right)^{-1} \{T\}$$
(10)

Table 2 Specifications of the validation system

	Descripti	ion	Unit	Value
Input/	Input disc	Inertia $(I_i)$	kgm <sup>2</sup>	-
output	Output disc	Inertia (I <sub>o</sub> )	kgm <sup>2</sup>	-
	Spring (k <sub>I</sub> )		Nm/rad	383.88
DAVI system	Dan	nper ( $c_I$ )	Ns/m	0.39
	Sun gear	Inertia $(I_S)$	kgm <sup>2</sup>	2.95e-04
		# of Teeth $(N_S)$	EA	12
	p	Inertia $(I_P)$	kgm <sup>2</sup>	-
	Pinion gear	# of Teeth $(N_P)$	EA	28
	Carrier	Inertia (I <sub>C</sub> )	kgm <sup>2</sup>	0.0403
	D:	Inertia $(I_R)$	kgm <sup>2</sup>	0.0960
	King gear	# of Teeth $(N_R)$	EA	58



Fig. 3 Mechanical model of the validation system

102 | Trans. Korean Soc. Noise Vib. Eng., 29(1): 98~106, 2019

이 식에서  $\{\Theta\} = \{\Theta_i \ \Theta_o\}^T$ 는 입·출력 측의 응답 벡터 이고  $\omega$ 는 입력 토크와 출력 변위의 각진동수이며  $\{T\} = \{T_i \ 0\}^T$ 는 입력 토크 벡터이다.

Fig. 3에서 알 수 있는 바와 같이, 검증 시스템은 두 개의 디스크와 PG-DAVI 시스템이 직렬로 연결되어 있다. 이러한 시스템의 전체 전달행렬은 각 요소의 전 달행렬을 순서대로 곱해서 구할 수 있다<sup>(10)</sup>. 결과적으 로 검증시스템의 입·출력단 사이의 관계는 식 (11a)로 주어지며, 전체 전달행렬 Γ<sub>14</sub>는 다음 식과 같이 각 구 성 요소의 행렬을 순서대로 곱한 행렬로 정의된다.

$$\begin{cases} T_i \\ \Omega_i \end{cases} = \Gamma_{14} \begin{cases} T_o \\ \Omega_o \end{cases} = \Gamma_{12} \Gamma_{23} \Gamma_{34} \begin{cases} T_o \\ \Omega_o \end{cases}$$
(11a)

$$\Gamma_{12} = \begin{bmatrix} 1 & i\omega(I_I + I_C) \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$
(11b)

$$\Gamma_{23} = \Gamma_{DAVI} = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{DAVI} & (\alpha_{12})_{DAVI} \\ (\alpha_{21})_{DAVI} & (\alpha_{22})_{DAVI} \end{bmatrix}$$
(11c)

$$\Gamma_{34} = \begin{bmatrix} 1 & i\omega(I_R + I_O) \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$
(11d)

이 식에서  $\Gamma_{(i)(i+1)}$ 는 *i*번째 요소의 전달행렬이다.

위의 전달행렬을 이용하여 계산된 샘플 시스템의 조 화응답을 다음 그림에 전통적인 방법을 이용하여 계산 된 결과와 비교하였다(Fig. 4).

그림에서 알 수 있는 바와 같이 전달행렬법을 이용 하여 계산된  $\alpha_o/T_i$ 는 주어진 주파수 영역 내에서 전통 적인 방법을 이용한 결과와 정확하게 일치하고 있다. 이 결과를 바탕으로 전체 PG-DAVI 시스템에 대하여 정의된 전달행렬은 이와 같은 절연기를 포함한 회전 진동계의 진동 전달 특성을 충분히 정확하게 해석할 수 있다고 할 수 있다.



**Fig. 4**  $\alpha_o/T_i$  of the validation system

#### 4. 제안된 전달행렬의 적용

이 장에서는 유성기어형 반공진 절연기를 적용하여 회전진동계의 각변위 전달률을 저감하는 방법에 대해 검토한다. 앞 장에서 유도된 절연기의 전달행렬을 적 용한 전달행렬법을 이용하여 시스템의 응답특성을 계 산한다. 절연기 적용의 효과는 전달행렬법을 이용하여 계산된 원래 시스템과 절연기 적용 시스템의 전달특성 을 비교하여 파악한다. 또한, 동일한 방법을 통하여 주 어진 목표주파수 범위에서 가장 효과적인 절연기 제 원을 검토한다.

#### 4.1 대상 시스템

이 연구에 사용된 3자유도 회전 진동계의 구성이 Fig. 5에 설명되어 있다. 그림에서 보는 바와 같이 대 상 시스템은 관성모멘트가 무시할 수 있는 기저에 연 결된 2자유도 회전 진동 시스템이며 시스템의 제원은 Table 3에 설명되어 있다. 그림에서 유추할 수 있는 바 와 같이 대상 시스템은 관성모멘트를 무시할 수 있는 기저부와 두 개의 관성요소 및 이들을 연결하는 두 개 의 스프링+감쇠기 결합요소로 이루어진 2자유도, 비고 정 회전 진동계이다.

또한 이 진동계를 전달행렬로 나타내면 Fig. 5와 같 이 각 부분에 대한 전달행렬 4개로 표현할 수 있으며 전체 전달행렬은 다음 식과 같이 각 행렬을 순서에 따 라 곱한 것으로 나타난다.

$$\Gamma_{15} = \Gamma_{12} \Gamma_{23} \Gamma_{34} \Gamma_{45} \tag{12a}$$

$$\Gamma_{(2i)(2i+1)} = \Gamma_{I_i} = \begin{bmatrix} 1 & i\omega I_i \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \quad i = 1,2$$
(12b)



Fig. 5 Mechanical model of the target system for the PG-DAVI system

$$\Gamma_{12} = \begin{bmatrix} 1 & 0\\ i\omega\\ k_{bI} + i\omega c_{bI} & 1 \end{bmatrix}$$
(12c)

$$\Gamma_{34} = \begin{bmatrix} 1 & 0\\ i\omega \\ k_{12} + i\omega c_{12} \end{bmatrix}$$
(12d)

다음으로 대상 시스템의 각변위 전달률  $Θ_2/Θ_i$ 은 다 음 식 (13)을 이용하여 구할 수 있다.

위 식을 이용하여 계산된 각변위 전달률  $\Theta_2/\Theta_i$ 이 Fig. 6에 설명되어 있다. 그림에서 알 수 있는 바와 같 이 전달률은 9 Hz 및 34 Hz 부근에 두 개의 peak을 가 지고 있다.

#### 4.2 PG-DAVI 전달행렬의 적용

이 절에서는 Fig. 6에 주어진 대상 시스템의 변위 전 달률을 저감하기 위한 최적 PG-DAVI의 제원을 검토 하고 이를 적용했을 경우 나타나는 변위전달률 저감효 과를 파악한다. 대상 시스템에 PG-DAVI를 적용한 예 가 Fig. 7에 설명되어 있다.

절연기의 제원은 대상 시스템의 두 번째 고유진동수 부근의 전달률을 저감할 수 있도록 최적화한다. 이 연 구에서는 간이적으로 계산된 대상 시스템의 고유진동 특성을 고려하여 PG-DAVI 시스템의 위치를 *I*<sub>1</sub>와 *I*<sub>2</sub> 사이로 선정하였다. 또한 기존 시스템에 사용되었던 스

Table 3 Specifications of the validation system



Fig. 6  $\Theta_2/\Theta_i$  of the target system obtained by TMM

프링(k<sub>12</sub>)와 감쇠기(c<sub>12</sub>)는 그대로 적용한다.

#### (1) PG-DAVI의 최적 제원

앞에서 언급한 바와 같이 이 연구에서는 PG-DAVI 시스템을 통하여 34 Hz 부근의 전달률을 감소시키고 자 한다. 따라서, PG-DAVI 시스템의 반공진 진동수 (ω<sub>AR</sub>)를 이 주파수와 일치하도록 설정한다. 식 (6)에 주 어진 PG-DAVI 시스템의 전달행렬을 고려하면 ω<sub>AR</sub> 은 다음 식으로 계산될 수 있다.

$$\omega_{AR} = \sqrt{\frac{k_{12}}{\beta(1+\beta)I_S}} \tag{14}$$

따라서, 주어진 목표주파수에 반공진 현상을 유도하기 위해서는 위 식에 따라  $\beta$ 와  $I_s$ 를 적절하게 설정하여야 한다.  $k_{12}$ 를 원래 시스템과 동일하게 적용하였으므로  $\omega_{AR} \cong 34 \times 2\pi (rad/s)$ 이 될 수 있도록  $\beta$ 와  $I_s$ 를 각각 2.6364 및 0.0042 kgm<sup>2</sup>으로 선정하였다. 또한, 간이적 으로 계산된 대상 시스템의 고유진동 특성을 고려하여 PG-DAVI 시스템의 위치를  $I_1$ 와  $I_2$  사이로 선정하였다.

전체 전달행렬은 식 (12a)에 주어진 방법을 동일하게 이용하여 구할 수 있으나 PG-DAVI 시스템이 추가된  $\Gamma_{34}$ 는 다음 식 (13)에 설명된  $\Gamma_{34}$ 로 대치되어야 한다.

$$\Gamma_{34}^{'} = \begin{bmatrix} (\alpha_{11})_{DAVI} & (\alpha_{12})_{DAVI} \\ (\alpha_{21})_{DAVI} & (\alpha_{22})_{DAVI} \end{bmatrix}_{34}$$
(15)

위 식의 주어진 전달행렬의 각 요소는 식 (6)을 이용하 여 계산할 수 있다.

## (2) PG-DAVI의 효과 PG-DAVI 시스템을 적용하여 개선된 대상 시스템



Fig. 7 Configuration of the target system modified with PG-DAVI system

의 변위전달률  $\Theta_2/\Theta_i$ 을 위의 전달행렬을 이용하여 계 산한 다음 원래 시스템의  $\Theta_2/\Theta_i$ 와 비교한 결과가 Fig. 8 에 설명되어 있다. 그림에서 보는 바와 같이, PG-DAVI 를 적용함에 따라 도입된 반공진 효과로 인해 두 번째 peak 주변의  $\Theta_2/\Theta_i$ 가 크게 저감되는 반면 23 Hz 부근 에 새로운 peak이 나타남을 알 수 있다.

(3) 전통적 통흡진기와 성능 비교

이 절에서는 PG-DAVI 시스템 적용 시 나타나는 각 변위전달률 저감 효과를 전통적인 동흡진기의 저감 효 과와 비교함으로써 해당 시스템의 효율성을 확인한다. 전통적인 동흡진기를 적용한 대상 시스템의 개략도가 Fig. 9에 설명되어 있다.

그림에서 보는 바와 같이 이 시스템은 PG-DAVI 시스템과 동일한 위치에 관성요소  $I_a$ , 강성요소  $k_a$  및 감쇠요소  $c_a$ 로 구성된 동흡진기를 구비하고 있다.  $\omega_A$ =  $\sqrt{k_a/I_a} \approx 34 \times 2\pi (rad/s)$ 를 만족할 수 있도록  $I_a$  및  $k_a$ 를 선정하였으며  $c_a$ 는 비례감쇠를 이용하여 선정하 였다. 이와 같이  $I_1$ 과  $I_2$  연결부위가 변경됨에 따라 해







Fig. 9 Configuration of the target system modified with classical dynamic absorber



Fig. 10  $\Theta_2/\Theta_i$  of original and modified systems

Table 4	Comparison	of	$\Theta_2/\Theta_i$	for	3	systems
---------	------------	----	---------------------	-----	---	---------

System	$\Theta_2/\Theta_i$ (dB re 1)			
	23 Hz	34 Hz	54 Hz	
Original	-9.4	2.6	-35.0	
PG-DAVI	2.6	-51.5	-42.6	
Classical	9.9	-47.6	-20.9	

당 부분의 전달행렬은 다음과 같이 수정되어야 한다<sup>(10)</sup>.

$$\begin{cases} T_3\\ \Omega_3 \end{cases} = \vec{\Gamma_{34}} \begin{cases} T_4\\ \Omega_4 \end{cases} = \begin{bmatrix} 1 \ Z_a\\ 0 \ 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0\\ i\omega \\ \overline{k_{12} + i\omega c_{12}} \ 1 \end{bmatrix} \begin{cases} T_4\\ \Omega_4 \end{cases} \quad (16)$$

이 식에서 Z<sub>a</sub>는 동흡진기의 구동점 임피던스로 다음 식과 같이 주어진다.

$$Z_a = \frac{i\omega I_a}{1 + i\omega I_a \left(\frac{i\omega}{k_a + i\omega c_a}\right)} \tag{17}$$

동흡진기를 적용한 시스템의 변위전달률은 식(12) 의 Γ<sub>34</sub>를 식(16)에 주어진 Γ<sub>34</sub>"로 대치함으로써 구할 수 있다.

이렇게 계산된 결과를 위에서 얻어진 원래 시스템 및 PG-DAVI 시스템 적용 시의 결과와 Fig. 10에 비 교하였다.

그림에서 알 수 있는 바와 같이 동흡진기를 적용하 는 경우 목표주파수에는 PG-DAVI 시스템과 유사한 변위전달률 저감효과를 얻을 수 있으나 23 Hz 인근의 peak 외에 54 Hz 인근에도 추가로 peak이 발생하여  $\Theta_2/\Theta_i$ 가 오히려 증가함을 알 수 있다. 이 결과를 Table 4 에 정리하여 나타냈다.

따라서, 목표주파수 이상의 주파수 영역에서 각변위

전달률의 증가를 초래하지 않는 PG-DAVI 시스템이 전통적인 동흡진기에 비해 우월한 절연성능을 갖는다 고 할 수 있다.

#### 5. 결 론

L-DAVI에 대한 전달행렬을 유도했던 이전 연구를 응용하여 PG-DAVI 시스템에 대한 전달행렬을 유도 하였다. 이 행렬을 적용한 전달행렬법으로 계산한 단 순한 검증시스템의 각 엑셀러런스를 주파수 응답 특성 을 이용한 전통적인 방법의 결과와 비교하여 유도된 행렬의 정확도를 검증하였다.

이 전달행렬을 적용한 전달행렬법으로 3자유도 회 전진동 시스템의 각변위 전달률을 저감하는 방안을 검 토하였다. 초기 시스템의 전달률을 기준으로 설정된 목 표주파수에 대한 최적의 PG-DAVI 시스템을 전달행 렬을 이용하여 검토하였다. 이렇게 정의된 PG-DAVI 시스템을 대상 시스템에 적용했을 경우 얻어지는 전달 률과 초기 시스템의 전달률을 비교하여 PG-DAVI 시 스텎이 충분한 전달률 저감 효과를 제공함을 확인하 였다. 또한, PG-DAVI 시스템이 포함된 회전진동계의 응답특성을 유도된 행렬을 적용한 전달행렬법으로 정 확히 계산할 수 있음을 알 수 있었다. 마지막으로 목표 주파수를 기준으로 설계된 전통적인 동흡진기를 적용 했을 경우의 전달률을 전달행렬법으로 계산한 다음 그 결과를 PG-DAVI 시스템을 적용한 결과와 비교. 검토 하여 PG-DAVI 시스템이 우월한 효율성을 나타냄도 확인하였다.

향후 연구에서는 이 연구에서 유도된 행렬을 이용 하여 PG-DAVI 시스템을 자동차 구동계와 같은 실 제적인 진동계에 적용하는 방안에 대하여 검토하고 자 한다.

#### 후 기

이 논문은 2018년도 정부(교육부)의 재원으로 한국 연구재단의 지원을 받아 수행된 기초연구사업임(No. 2010-0020089).

#### References

(1) Lee, D. O. and Han, J. H., 2007, A Comparison of Vibration Isolation Characteristics of Various Forms of Passive Vibration Isolator, Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, Vol. 22, No. 9, pp. 817~824.

(2) Kwag, D. G., Bae, J. S., Hwang, J. H. and Kim, H. S., 2011, An Experimental Study on the Vibration Absorber for Vibration Attenuation of Cantilever Beam Structure, Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, Vol. 21, No. 11, pp. 991~996.

(3) Flannelly, W. G., 1967, Dynamic Anti-resonant Vibration Isolator, U.S. Patent No. 3,322,379.

(4) Yilmazr, C. and Kikuchi, N., 2006, Analysis and Design of Passive Band-stop Filter-type Vibration Isolators for Low-frequency Applications, Journal of Sound and Vibration, Vol. 291, No. 3, pp. 1004~1028.

(5) Li, K. and Gohnert, M., 2010, Lever Mechanism for Vibration Isolation, Applied Technologies & Innovations, Vol. 1, No. 1, pp. 21~28.

(6) Yun, J. H., Kim, G. W. and Lee, H., 2016, Study on Performances of the Lever Type Anti-resonance Vibration Isolator, Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, Vol. 26, No. 2, pp. 187~194.

(7) Yun, J. H. and Lee, H., 2018, Study on Performances of the Lever Type Anti-resonance Vibration Isolator Using Transfer Matrix Method, Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, Vol. 28, No. 5, pp. 574~581.

(8) Ngoc, M. V., Yun, J. H. and Kim, G. W, 2018, Vibration Transmissibility Analysis and Measurement of Band-stop Type Torsional Vibration Isolator Using Antiresonance, Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, Vol. 28, No. 5, pp. 582–588.

(9) Kim, G. W., Yun, J. H., Lee, H. and Shin, S. C., 2017, Torsional Vibration Isolation for Automotive Clutch Dampers Using Anti-resonance, Proceedings of Torsional Vibration Symposium, p. 24.

(10) Snowdon, J. C., 1971, Mechanical Four-pole Parameter and Their Application, Journal of Sound and Vibration, Vol. 15, No. 3, pp. 307~323.

(11) Ha, J. Y. and Kim, K. J., 1994, Analysis of Mimo Mechanical Systems Using the Vectorial Four Pole Parameter Method, Ph.D. Thesis, Korean Advanced Institute of Technology, Daejeon, Korea. (12) Ha, J. Y. and Kim, K. J., 1995, Analysis of Mimo Mechanical Systems Using the Vectorial Four Pole Parameter Method, Journal of Sound and Vibration, Vol. 180, No. 2, pp. 333~350.

(13) Attar, M. A., 2012, Transfer Matrix Method for Free Vibration Analysis and Crack Identification of Stepped Beams with Multiple Edge Cracks and Different Boundary Conditions, International Journal of Mechanical Sciences, Vol. 57, No. 1, pp. 19~33.

(14) Lee, J. W. and Lee, J. Y., 2016, Development of a Transfer Matrix Method to Obtain Exact Solutions for the Dynamic Characteristics of a Twisted Uniform Beam, International Journal of Mechanical Sciences, Vol. 105, pp. 215~226.



Hyeongill Lee Ph. D. in mechanical engineering and Associate Professor in School of Automotive Engineering, Kyungpook National University. Prof. Lee is teaching Dynamics, Automatic Control and Mechanical Vibration, etc. He has academic in-

terests in automotive NVH, Brake squeal, Sound radiation from vibrating structures, etc.



**Gyubin Kwak** received bachelor's degree in Automotive Engineering from the Kyungpook National Univ. in 2019. Also he is studying for his Master's degree in the Kyungpook National University.



Jong-Hwan Yun received M.S in mechanical engineering from Inha University in 2010. He is a professor in Dept. of Automotive, Yeoju Institute of Technology. His research interests are simulation and experiment of the automotive NVH.