高阶非线性刚度的调谐质量阻尼器控制性能分析

孙 毅,李芦钰

(大连理工大学建设工程学部智能结构系统研究所, 辽宁大连 116024)

摘要:在实际工程中,当位移较大的时,调谐质量阻尼器(TMD)会表现出非线性特性,因此研究其非线性特性对于 控制性能的影响具有非常重要的意义。文中研究了在考虑五次刚度非线性的条件下TMD的控制性能。在分析非 线性TMD的基础上,基于传统的线性设计方法提出了一种基于跳变频率的非线性TMD的改进设计方法,得到了 可用于改进设计的跳变频率解析解。仿真结果表明,与基于线性的设计方法相比,基于跳变频率的非线性TMD的 改进设计方法可以改善TMD的控制性能。

关键词: 振动控制; 非线性 TMD; 刚度非线性; 跳变频率; 改进设计

中图分类号:TU352.1; TU311.3 **文献标志码:**A **文章编号:**1004-4523(2021)06-1215-08

DOI:10.16385/j.cnki.issn.1004-4523.2021.06.013

引 言

调谐质量阻尼器由于其具有结构简单、无需耗能、稳定性好等优点,在土木工程结构振动控制方面得到了广泛的应用^[14]。例如美国波士顿的 John Hancock大楼、澳大利亚的悉尼电视塔和日本明石海峡大桥的桥塔上均安装了 TMD 装置^[5],这些 TMD 装置成功抑制了结构在地震荷载和风荷载作用下产生的动态响应。然而,在实际应用过程中, TMD 由于其过大的位移或者限位装置的应用而表现出非线性特性^[67]。因此,研究非线性调谐质量阻 尼器(NTMD)的控制性能具有实际的工程意义。

近些年来,关于NTMD的研究已经取得了极大的进展。作为NTMD的一种形式,非线性能量阱 (Nonlinear Energy Sinks, NES)得到了广泛的研 究^[8+10]。相较于线性TMD, NES能够与结构的任意 阶模态产生共振现象,因此具有更宽的有效控制频 率范围^[11+14]。此外, NES能够从低阶模态到高阶模 态分配结构的输入能量,并且使得能量从结构到 NES单向、不可逆地传递,进而抑制结构的振动^[15]。 但是,非线性TMD也存在不稳定现象及结构响应 幅值被放大的问题^[16+17]。Alexarder等^[18]和Djemal 等^[19]通过实验,证明了非线性TMD存在跳跃现象。 Alexarder等^[18]指出,只有消除或减小非线性TMD 产生的高幅值周期解,系统的稳态响应才会优于线 性TMD控制下系统的稳态响应。为了消除高幅值 的周期解,Starosvetsky等^[20]提出了半主动的分段二 次黏性阻尼器。数值分析表明,这种阻尼器能够消除被分离的高幅值周期解。此外,Eason^[21]通过在NTMD系统上附加一个可调刚度的单摆,同样能够有效地消除共存的高幅值周期解。

在NTMD参数优化方面,一些学者根据不同的 性能指标和优化方法对NTMD参数优化做了研究。 其中 Habib等^[22]利用 Den Hartog 的等峰值方法研究 了NTMD 的参数优化问题,并给出了参数优化的解 析形式。Fallahpasand等^[23]对非线性单摆式TMD 的控制性能进行了分析,利用 H_∞和H₂方法对TMD 进行参数优化,得到了TMD 设计的最优参数值。 陈勇等^[24]进行了基于 NES 的高耸结构减振分析,获 得了非线性模态的解析解,并给出最优参数计算的 经验公式。

本文考虑 TMD的五次刚度非线性对结构的控制性能进行分析,并结合 Li等^[25]提出的 NTMD 改进的设计方法,提出一种适用于五次非线性刚度的 NTMD的改进设计方法。然后,利用该方法对 NT-MD进行设计修正,并根据数值模拟的结果验证了 所提出的改进设计方法的有效性。

1 NTMD理论分析

1.1 系统运动方程

本文以有阻尼受迫振动为例,系统运动模型如 图1所示。可见,系统由线性主结构与耦合非线性 TMD两部分组成。其中非线性TMD的形式为五

收稿日期:2020-03-01;**修订日期:**2020-08-25 **基金项目:**国家自然科学基金资助项目(51678116)



图1 系统受迫运动示意图

Fig. 1 Schematic diagram of forced movement of the system

次刚度非线性,其力-位移关系可表示为 F_d = $k_{21}x - k_{22}x^3 + k_{23}x^5$,其中 k_{21} 为线性刚度系数, k_{22} 为 三次软化刚度系数, k_{23} 为五次硬化刚度系数,且以 上刚度系数均大于零。系统的运动方程可表示 如下:

$$m_{1}\ddot{x}_{1} + c_{1}\dot{x}_{1} + k_{1}x_{1} + c_{2}(\dot{x}_{1} - \dot{x}_{2}) + k_{21}(x_{1} - x_{2}) - k_{22}(x_{1} - x_{2})^{3} + k_{23}(x_{1} - x_{2})^{5} = F_{0}\cos\omega t$$
(1)

$$m_2 \ddot{x}_2 + c_2 (\dot{x}_2 - \dot{x}_1) + k_{21} (x_2 - x_1) - k_{22} (x_2 - x_1)^3 + k_{22} (x_2 - x_1)^5 = 0$$
(2)

式中 m_1, c_1, k_1, x_1 分别为结构的质量、阻尼、刚度 和绝对位移; m_2, c_2, k_{21}, x_2 分别为NTMD的质量、阻 尼、线性刚度和绝对位移;系统的输入假设为正弦激 励即 $u(t) = F_0 \cos \omega t$,其中 F_0 为激励幅值, ω 为激励 频率。

由方程(1),(2)可知,直接对系统的运动方程进 行分析是非常困难的,为了将NTMD的分析从整个 系统分离出来,可以认为在正弦激励作用下,当系统 的非线性较弱时,主结构的稳态响应可近似为一阶 谐响应 $x_1 = A\cos(\omega t + \beta)$ 。在分析的过程中,忽略 相角的影响,仅考虑稳态响应。则NTMD的运动方 程可表示为

$$m_{2}\ddot{x} + c_{2}\dot{x} + k_{21}x - k_{22}x^{3} + k_{23}x^{5} = -m_{2}\ddot{x}_{1} = m_{2}\omega^{2}A\cos\omega t = F\cos\omega t$$
(3)

式中 $x = x_2 - x_1$ 为NTMD相对于主结构的位移; A为主结构的稳态振幅;F为NTMD的等效激励幅 值; ω 为相应的激励圆频率,本文在设计过程中取 ω 为主结构的第一阶固有频率。

为了分析方便,引入无量纲参数:

$$\zeta_{2} = \frac{c_{2}}{2m_{2}\omega_{2}}, \, \omega_{2} = \sqrt{\frac{k_{21}}{m_{2}}}, \, \alpha_{1} = \frac{k_{22}}{k_{21}}, \, \alpha_{2} = \frac{k_{23}}{k_{21}}, \\ x_{0} = \frac{F}{k_{21}}, \, q = \frac{x}{x_{0}}, \, \tau_{0} = \omega_{2}t, \, \Omega_{0} = \frac{\omega}{\omega_{2}}$$

则 NTMD 的运动方程可表示为无量纲形式 $\ddot{q} + 2\zeta_2 \dot{q} + q - \alpha_1 x_0^2 q^3 + \alpha_2 x_0^4 q^5 = \cos \Omega_0 \tau_0$ (4) 式中 \ddot{q} 表示 $\frac{dq^2}{d^2\tau_0}$, \dot{q} 表示 $\frac{dq}{d\tau_0}$ 。 ζ_2 和 ω_2 分别为非线性 TMD 的阻尼比和线性频率; α_1 和 α_2 分别为NT-MD 的软化非线性系数和硬化非线性系数; x_0 为NTMD 的等效静位移; q, τ_0 和 Ω_0 分别为NTMD 的无量纲位移、无量纲时间和无量纲频率。

1.2 方程的近似解析解

本文采用平均化方法^[26]求解 NTMD 的运动方程,假设 TMD 的位移响应为一阶谐波响应,响应频率为激励频率,即:

$$q = b\cos(\Omega_0 \tau_0 + \theta) \tag{5}$$

$$\dot{q} = -b\Omega_0 \sin(\Omega_0 \tau_0 + \theta) \tag{6}$$

式中 b为响应幅值; θ为对应相角。

将式(5)和(6)代入方程(4)中,得到:

$$\dot{b} = -g\sin(\Omega_0\tau_0 + \theta)/\Omega_0 \tag{7}$$

$$b\dot{\theta} = -g\cos(\Omega_0\tau_0 + \theta)/\Omega_0 \tag{8}$$

其中, $g = b\Omega_0^2 \cos(\Omega_0 \tau_0 + \theta) + 2\zeta_2 b\Omega_0 \sin(\Omega_0 \tau_0 + \theta) - b\cos(\Omega_0 \tau_0 + \theta) + \alpha_1 x_0^2 b^3 \cos^3(\Omega_0 \tau_0 + \theta) - \alpha_2 x_0^4 b^5 \cdot \cos^5(\Omega_0 \tau_0 + \theta) + \cos\Omega_0 \tau_0$ 。

对于稳态响应,响应幅值和相角随着时间缓慢 变化,方程(7)和方程(8)可以近似表示为一个周期 内的积分均值,即:

$$\dot{b} = -\frac{1}{2\pi} \int_{0}^{\frac{2\pi}{\Omega_{0}}} g \sin(\Omega_{0}\tau_{0} + \theta) d\tau_{0}$$
(9)

$$b\dot{\theta} = -\frac{1}{2\pi} \int_{0}^{\frac{2\pi}{\Omega_{0}}} g\cos(\Omega_{0}\tau_{0} + \theta) d\tau_{0} \qquad (10)$$

对方程(9)和方程(10)在一个周期内积分平均可得:

$$\dot{b}\Omega_0 = -\zeta_2 b\Omega_0 - \frac{1}{2}\sin\theta \qquad (11)$$

$$b\Omega_{0}\dot{\theta} = \frac{1}{2}b(1-\Omega_{0}^{2}) - \frac{3}{8}\alpha_{1}x_{0}^{2}b^{3} + \frac{5}{16}\alpha_{2}x_{0}^{4}b^{5} - \frac{1}{2}\cos\theta \qquad (12)$$

对于稳态响应,有 $\dot{b} = \dot{\theta} = 0$,消去方程(11)和 方程(12)中的正弦项和余弦项,得到NTMD的频 响曲线方程

$$(2\zeta_{2}b\Omega_{0})^{2} + [\frac{5}{8}\alpha_{2}x_{0}^{4}b^{5} - \frac{3}{4}\alpha_{1}x_{0}^{2}b^{3} + b(1 - \Omega_{0}^{2})]^{2} = 1$$
(13)

1.3 NTMD的幅频关系分析

由频响曲线方程可知,在确定的激励频率作用下,NTMD的响应幅值与阻尼比 ζ_2 、非线性系数 α_1 , α_2 和等效净位移 x_0 有关,表现在频响曲线中如图2 所示。随着阻尼比 ζ_2 的增大,NTMD的最大响应幅 值在减小,幅频响应曲线向右偏移的程度减轻,非线 性的影响越来越小;当固定软化非线性系数 α_1 ,随着 硬化非线性系数α2的增大,幅频响应曲线由向左偏 移渐渐转变为向右偏移,非线性的影响由软化非线 性效应转变为硬化非线性效应;当等效净位移α。增 大,幅频响应曲线向右偏移,NTMD的最大响应幅 值在减小,非线性的影响越来越大。





以硬化非线性效应下 NTMD 的幅频响应为例。 如图 3 所示,从图中可以看出,NTMD 幅频响应曲 线存在多幅值解现象。稳定性分析表明,位于多幅 值解区域的中间曲线是不稳定的,在实际中并不会 出现。此外,NTMD 幅值响应存在跳跃现象,图中 点A 和点 B 为跳跃点,在跳跃点处,响应幅值会突然 增大或减小。在多幅值解区域,系统的响应取决于 该区域的初始条件。如果初始条件为0或者很小, 跳跃现象将发生在点A;如果初始条件较大,跳跃现 象将发生在点B。因此当初始条件一定的情况下, NTMD在跳跃点处具有最大的响应幅值。考虑到 实际工程中,多数的结构处于静止状态,且风荷载的 频率变化较小,因此,可以认为跳跃现象发生在点 A 且此时NTMD的响应幅值为最大。



- 图3 非线性 TMD 动态响应的稳定性分析 (ζ_2 =0.1098, α_1 = 5×10⁻³ m⁻², α_2 =5×10⁻⁴ m⁻⁴, x_0 =1.975 m)
- Fig. 3 Stability analysis of nonlinear TMD dynamic response $(\zeta_2=0.1098, \alpha_1=5\times 10^{-3} \text{ m}^{-2}, \alpha_2=5\times 10^{-4} \text{ m}^{-4}, x_0=1.975 \text{ m})$

2 跳跃频率求解

通过以上分析可知,在跳跃点处NTMD具有最 大的位移响应,NTMD的最大位移响应对应最好的 控制效果^[25]。因此,新的分析设计方法将依据跳跃 点处的频率对NTMD进行设计修正,首先应求解跳 跃点处的频率。在跳跃点处,频率响应曲线具有垂 直的切线,若将跳跃频率 Ω_0 看成NTMD位移响应*b* 的函数,即 $\Omega_0 = \Omega_0(b)$,则在跳跃点处有如下关系

$$b = b_0, \ \Omega_0'(b_0) = 0$$
 (14)

将频响曲线方程(13)两边对b求导,得

$$4\zeta_{2}^{2}b\Omega_{0}(\Omega_{0}+b\Omega_{0}')+\left[\frac{5}{8}\alpha_{2}x_{0}^{4}b^{5}-\frac{3}{4}\alpha_{1}x_{0}^{2}b^{3}+b(1-\Omega_{0}^{2})\right]\times\left[\frac{25}{8}\alpha_{2}x_{0}^{4}b^{4}-\frac{9}{4}\alpha_{1}x_{0}^{2}b^{2}-2b\Omega_{0}\Omega_{0}'+1-\Omega_{0}^{2}\right]=0$$
(15)

将跳跃点处的关系方程(14)代人方程(15),得 到关于 Ω_0^2 的二次方程

$$64\Omega_0^4 + \lambda\Omega_0^2 + \delta = 0 \tag{16}$$

其中, $\lambda = 128(2\zeta_2^2 - 1) - 240\alpha_2 x_0^4 b_0^4 + 192\alpha_1 x_0^2 b_0^2,$ $\delta = 125\alpha_2 x_0^8 b_0^8 - 240\alpha_1 \alpha_2 x_0^6 b_0^6 + (108\alpha_1^2 + 240\alpha_2) x_0^4 b_0^4 - 192\alpha_1 x_0^2 b_0^2 + 64_\circ$

当阻尼比 ζ_2 较小时,近似地有 $2\zeta_2^2 \ll 1$,此时 λ

可近似为

$$\lambda = -128 - 240\alpha_2 x_0^4 b_0^4 + 192\alpha_1 x_0^2 b_0^2$$
(17)
利用二次方程的求根公式解方程(16),得

$$\Omega_0^2 = \frac{-\lambda \pm \sqrt{\lambda^2 - 256\delta}}{128} \tag{18}$$

可以发现二次方程(16)有以下两个实根:

$$\Omega_0^2 = 1 + \frac{5}{8} \alpha_2 x_0^4 b_0^4 - \frac{3}{4} \alpha_1 x_0^2 b_0^2 \qquad (19a)$$

$$\Omega_0^2 = 1 + \frac{25}{8} \alpha_2 x_0^4 b_0^4 - \frac{9}{4} \alpha_1 x_0^2 b_0^2 \qquad (19b)$$

当 $\Omega_0^2 = 1 + \frac{5}{8} \alpha_2 x_0^4 b_0^4 - \frac{3}{4} \alpha_1 x_0^2 b_0^2$ 时,代人方程

(13) 并消去 b_0 ,可以得到关于 Ω_0^2 的三次方程 $128\zeta_2^4\Omega_0^6 - 128\zeta_2^4\Omega_0^4 + 24\alpha_1\zeta_2^2x_0^2\Omega_0^2 -$

$$5\alpha_2 x_0^4 = 0 \tag{20}$$

由卡尔丹公式,当判别式
$$\nabla = \left(\frac{q}{2}\right)^2 + \left(\frac{p}{3}\right)^3 > 0$$

时,有 $\alpha_2 > 0.3\alpha_1^2$,此时方程(20)的实数解为

$$\Omega_{0}^{2} = \sqrt[3]{-\frac{q}{2} + \sqrt{\left(\frac{q}{2}\right)^{2} + \left(\frac{p}{3}\right)^{3}} + \sqrt[3]{-\frac{q}{2} - \sqrt{\left(\frac{q}{2}\right)^{2} + \left(\frac{p}{3}\right)^{3}} + \frac{1}{3}}$$
(21)

其中,

$$p = \frac{3\alpha_1 x_0^2}{16\zeta_2^2} - \frac{1}{3}, q = -\frac{5\alpha_2 x_0^4}{128\zeta_2^4} + \frac{\alpha_1 x_0^2}{16\zeta_2^2} - \frac{2}{27},$$

当 $\Omega_0^2 = 1 + \frac{25}{8} \alpha_2 x_0^4 b_0^4 - \frac{9}{4} \alpha_1 x_0^2 b_0^2$ 时,将其代

人方程(13)中,可以得到关于
$$b_0^2$$
的五次方程
 $25(\alpha_2 x_0^4)^2 b_0^{10} - 30(\alpha_1 x_0^2)(\alpha_2 x_0^4) b_0^8 +$

$$(50\alpha_{2}\zeta_{2}^{2} + 9\alpha_{1}^{2})x_{0}^{4}b_{0}^{6} - 36\alpha_{1}\zeta_{2}^{2}x_{0}^{2}b_{0}^{4} + 16\zeta_{2}^{2}b_{0}^{2} - 4 = 0$$
(22)

由伽罗瓦可解性判定准则可知五次及以上方程 没有固定的根式解,因此考虑用渐进展开式求得五 次方程的近似解。

假定
$$y = b_0^2$$
,將式(22)改写如下
 $a_5 y^5 + a_4 \varepsilon y^4 + a_3 \varepsilon y^3 + a_2 \varepsilon y^2 + a_1 \varepsilon y + a_0 = 0$ (23)
其中, $\varepsilon = \alpha_1 \alpha_2 x_0^6$, $a_0 = -4$, $a_1 = \frac{16\zeta_2^2}{\alpha_1 \alpha_2 x_0^6}$, $a_2 = -\frac{36\zeta_2^2}{\alpha_2 x_0^4}$,
 $a_3 = \frac{50\alpha_2 \zeta_2^2 + 9\alpha_1^2}{\alpha_1 \alpha_2 x_0^2}$, $a_4 = -30$, $a_5 = 25(\alpha_2 x_0^4)^2$ 。
当 $\varepsilon \approx 0$ 时,式(23)可简化为

$$a_5 y^5 + a_0 = 0$$
 (24)
仅考虑实根,假定展开式

$$\mathbf{y} = \mathbf{y}_0 + \boldsymbol{\varepsilon} \mathbf{y}_1 + \boldsymbol{o}(\boldsymbol{\varepsilon}^2) \tag{25}$$

将展开式代入式(24),并使ε同次幂的系数等 于零,可以得出:

$$a_5 y_0^5 + a_0 = 0 \tag{26}$$

$$5a_5y_0^4y_1 + a_4y_0^4 + a_3y_0^3 + a_2y_0^2 + a_1y_0 = 0 \quad (27)$$

因此:

$$y_0 = \sqrt[5]{-\frac{a_0}{a_5}}$$
(28)

$$y_1 = -\frac{a_4 y_0^3 + a_3 y_0^2 + a_2 y_0 + a_1}{5 a_5 y_0^3}$$
(29)

$$y = y_0 - \varepsilon \frac{a_4 y_0^3 + a_3 y_0^2 + a_2 y_0 + a_1}{5 a_5 y_0^3} + o(\varepsilon^2) \quad (30)$$

将
$$y = b_0^2$$
代人式(19b)即可得出跳跃频率 Ω_0 的解

$$\Omega_0^2 = 1 + \frac{25}{8} \alpha_2 x_0^4 y^2 - \frac{9}{4} \alpha_1 x_0^2 y \qquad (31)$$

通过上述过程,得到了跳跃点频率的近似解析 解,表1和2分别计算了不同静位移*x*₀和不同非线 性系数*α*₂下的跳跃频率,通过对比可以发现近似解 析解与数值解非常接近,且最大误差不超过5%,说 明近似解析解具有足够的精度。

表1 跳跃频率的数值解与解析解($\zeta_2=0.05$, $\alpha_1=5\times10^{-3}$ m⁻², $\alpha_2=5\times10^{-4}$ m⁻⁴)

Tab. 1 Numerical and analytical solutions of jump frequency ($\zeta_2=0.05$, $\alpha_1=5\times10^{-3}$ m⁻², $\alpha_2=5\times10^{-4}$ m⁻⁴)

x_0/m	跳跃点	数值解	解析解
1	А	1.1147	1.1029
1	В	1.3333	1.3333
0	А	1.2990	1.2868
3	В	2.5475	2.5475
F	А	1.4388	1.4274
5	В	3.5476	3.5476

表 2 跳跃频率的数值解与解析解 (ζ_2 =0.05, α_1 =5×10⁻³ m⁻², x₂=5 m)

Tab. 2 Numerical and analytical solutions of jump frequency ($\zeta_2=0.05$, $\alpha_1=5\times10^{-3}$ m⁻², $x_0=5$ m)

1		,	,
α_2/m^{-4}	跳跃点	数值解	解析解
1 × 10 ⁻⁴	А	1.2755	1.2132
1×10	В	2.6854	2.6854
3×10^{-4}	А	1.3883	1.3687
	В	3.2528	3.2528
5×10^{-4}	А	1.4388	1.4274
	В	3.5476	3.5476

另外,在计算跳跃频率解析解的过程中,忽略了 阻尼比的影响,通过对比解析解与数值解的差异(见 表1和2),可以认为这种假设是合理的。考虑到在0 初始条件或较小的初始条件下,跳跃现象发生在A 点,因此仅分析阻尼比对A点的跳跃频率解析解的 影响。当非线性系数α1,α2和等效净位移x0保持不 变时,分别取不同的阻尼比计算NTMD跳跃频率的 解析解。从表3可以看出,阻尼比从0变化到0.15, 解析解变化小于0.03。所以,在小范围内改变阻尼 比的情况下,A点的跳跃频率解析解可以视为不变。 在研究阻尼比变化对于控制性能的影响时可以忽略 阻尼比变化带来的误差,将其视为独立的变量。

- 表 3 阻尼比对 A 点跳跃频率的影响(*α*₁=5×10⁻³ m⁻², *α*₂=5× 10⁻⁴ m⁻⁴, *x*₀=5 m)
- Tab. 3 Influence of damping ratio on jump frequency at point A ($\alpha_1=5\times10^{-3}$ m⁻², $\alpha_2=5\times10^{-4}$ m⁻⁴, $x_0=5$ m)

ζ_2	数值解	解析解
0	1.4428	1.4307
0.03	1.4414	1.4295
0.06	1.4371	1.4260
0.09	1.4300	1.4201
0.12	1.4201	1.4120
0.15	1.4076	1.4016

3 NTMD设计方法

考虑五次刚度条件下NTMD可能产生的先软 化后硬化的非线性行为,在设计NTMD的过程中, 对传统的线性TMD设计方法进行修正,以减小 NTMD在使用过程中非线性行为的不利影响。当 TMD的位移响应最大时,TMD提供的弹簧力最 大,相应的结构位移响应越小,TMD的控制效果越 好^[21]。因此,TMD的参数优化基于TMD的最大位 移响应。已知NTMD在跳跃点A处有最大的位移 响应,因此根据A点的跳跃频率进行NTMD的参数 优化设计。

参考无量纲化的过程可知,A点的跳跃频率 $\Omega_{0A} = \omega/\omega_2$,结合式(31)则有

$$\omega_{2} = \frac{\omega}{\Omega_{0A}} = \omega / \left(1 + \frac{25}{8} \alpha_{2} x_{0}^{4} y^{2} - \frac{9}{4} \alpha_{1} x_{0}^{2} y \right)^{\frac{1}{2}} (32)$$

式中 ω₂为NTMD的最优设计频率,此时NTMD 具有最好的控制效果。当激励频率与结构频率相同 即共振条件下,NTMD与结构的最优频率比为

$$\gamma_{\text{opt}} = \frac{\omega_2}{\omega_1} = \frac{\omega}{\omega_1 \Omega_{0\text{A}}} = \frac{1}{\Omega_{0\text{A}}}$$
(33)

从式(33)可以看出,NTMD的最优频率比与跳 跃频率互为倒数关系,且仅与参数 $\alpha_1, \alpha_2, \zeta_2, x_0$ 有关。 经过参数优化后要求设计前后的跳跃频率是不变 的,因此这里通过调整NTMD的质量来满足其最优 设计频率,即

$$m_2 = \frac{k_{21}}{\omega_2^2}$$
(34)

由此,在传统线性TMD的设计基础上通过修 正NTMD的质量来减小NTMD非线性行为的不利 影响。对于硬化非线性效应下的NTMD,其跳跃频 率总是大于1的,因此最优频率比小于1,经过参数 优化后NTMD的质量增大。下面通过计算一个实 例以验证改进设计的控制效果。

4 NTMD 控制性能

4.1 设计算例

以单自由度结构为例,结构的参数为 $m_1 = 1 \text{ kg}, c_1 = 0.1 \text{ N} \cdot \text{s/m}, k_1 = 1 \text{ N/m}, 结构采用余$ $弦激励,其幅值为<math>F_0 = 0.5 \text{ N}, 激励频率为\omega$ 。取质 量比 $\mu = 0.05$,按照线性TMD方法进行设计^[27],计 算得最优频率比 $\gamma_{opt} = 0.9404$,最优阻尼比 $\zeta_{opt} =$ 0.1098。因此,TMD的参数为: $m_2 = 0.05 \text{ kg}, c_2 =$ 0.0103 N·s/m, $k_{21} = 0.0442 \text{ N/m}, k_{22} = k_{23} = 0$ 。由 于调谐质量阻尼器在实际应用的过程中产生的非线 性行为,假设非线性系数 $\alpha_1 = 5 \times 10^{-3} \text{ m}^{-2}, \alpha_2 =$ $5 \times 10^{-4} \text{ m}^{-4}$ 。则 NTMD 的实际参数为: $m_2 =$ 0.05 kg, $c_2 = 0.0103 \text{ N} \cdot \text{s/m}, k_{21} = 0.0442 \text{ N/m}, k_{22} =$ $2.21 \times 10^{-4} \text{ N/m}^3, k_{23} = 2.21 \times 10^{-5} \text{ N/m}^5$ 。实际弹 簧的非线性本构方程根据实际测量的结果确定,这 里仅假设一种形式。

当考虑非线性时,TMD的控制效果将发生变 化,如图4所示。从图中可以看出,产生非线性效应 后TMD的控制效果在结构共振频率附近被恶化。 当非线性系数 $a_2 = 0$,结构处于软化非线性效应时, 在频率小于1范围内NTMD控制效果优于线性 TMD,但是在频率大于1范围内TMD的控制效果 变差;当非线性系数 $a_2 = 5 \times 10^{-4}$ m⁻⁴,结构处于硬 化非线性效应时,在频率大于1范围内NTMD控制 效果优于线性TMD,但是在频率小于1的范围内对 结构的控制效果严重恶化,结构响应幅值显著 增大。

针对线性 TMD 产生非线性效应后的不利影响,下面按照 NTMD 参数优化方法对 NTMD 进行





Fig. 4 Influence of nonlinear behavior of TMD on control performance

改进设计。为了设计NTMD参数,等效激励幅值需 要被确定。已知等效激励幅值 $F = m_2 \omega^2 A$,其中,A为结构响应幅值, ω 为结构响应频率。考虑在共振条 件下,此时 $\omega = 1 \operatorname{rad/s}$,结构稳态响应幅值A =1.7464 m,则等效激励幅值F = 0.0873 N。计算跳跃 频率所需的四个参数值分别为: $\zeta_2 = 0.1098$, $\alpha_1 = 5 \times$ 10^{-3} m⁻², $\alpha_2 = 5 \times 10^{-4}$ m⁻⁴, $x_0 = F/k_{21} = 1.9748$ m。由 公式(31)可求得跳跃频率 $\Omega_{0A} = 1.1858$,最优频率比 $\gamma_{opt} = 1/\Omega_{0A} = 0.8433$ 。通过调整TMD的质量来满足 其最优频率比,经过修正设计后TMD的参数为: $m_2 =$ 0.0622 kg, $c_2 = 0.0115$ N·s/m, $k_{21} = 0.0442$ N/m, $k_{22} =$ 2.21×10^{-4} N/m³, $k_{23} = 2.21 \times 10^{-5}$ N/m⁵。

基于改进设计前后结构的频率响应曲线如图5 所示:从图中可以看出,基于改进的设计方法能够获 得更好的控制效果,极大地减小了结构共振频率处



Fig. 5 The frequency response curve of the structure

的响应幅值,且频率响应曲线位于左侧的峰值降低。 随着激励幅值的增大,TMD的控制效果越明显。 图 6(a)显示了共振情况下结构位移-时程曲线,从图 中可以看出,改进设计方法能够显著降低非线性因 素的影响,结构位移减小了 34%。图 6(b)为在激励 频率为 1.05 rad/s时结构位移-时程曲线,由图可知, 结构在频率为 1.05 rad/s激励作用下响应是不稳定 的,所以仿真结果会出现两个右侧峰值的现象。



Fig. 6 The time-history response curve of the structure

4.2 阻尼比的影响

作为 NTMD 设计的另一个参数, 阻尼比对 TMD 控制性能有较大的影响。图 7 为阻尼比变化 对 NTMD 幅频曲线的影响, 从图中可知, 随着阻尼 比的增大, 共振频率处的结构响应幅值增大, 同时过 小的阻尼比在非共振频率处存在更高的峰值。所以 在选择 NTMD 阻尼比时, 要综合考虑阻尼比对控制 性能的影响。因为阻尼比对于跳跃点频率的解析解 影响不大, 可以将其忽略。所以, 在研究阻尼比变化 对控制性能的影响时, 可以忽略其对 NTMD 设计频 率的影响, 即在研究阻尼比变化对控制性能影响过 程中把阻尼比视为独立的变量。

4.3 等效幅值的影响

在对 NTMD 进行改进设计的过程中,要求参数 $\alpha_1, \alpha_2, \zeta_2 \pi x_0$ 保持不变。这是因为跳跃频率 Ω_{0A} 是 在确定的 $\alpha_1, \alpha_2, \zeta_2 \pi x_0$ 值的情况下计算出来的,如 果发生变化,会引起跳跃频率发生变化,进而会影响 到 NTMD 的设计频率值。在实际的设计过程中,通 过改变 NTMD 质量调整 NTMD 的频率,NTMD 的



- 图7 阻尼比对非线性TMD控制性能的影响($F_0 = 0.5 \text{ N}$)
- Fig. 7 Influence of damping ratio on control performance of nonlinear TMD ($F_0 = 0.5 \text{ N}$)

刚度没有发生变化,因此 α_1, α_2 保持不变。由前文分 析可知,小范围变化的阻尼比对于跳跃频率影响很 小,可以将其影响忽略,所以 ζ_2 也可以视为不变量。 在改进设计前后,结构的稳态位移幅值不同,必然会 引起等效激励幅值F随之改变,相应的等效静位移 x_0 发生变化。从表4可以看出,当激励幅值不超过 0.5 N时,设计前后等效静位移变化在0.5 m范围 内,跳跃频率变化较小;当激励幅值超过0.5 N时,设 计前后等效静位移变化增大,跳跃频率变化明显。 所以,在激励幅值较小时,设计前后等效静位移 x_0 可以视为不变量。

表 4 设计前后等效位移幅值和跳跃频率的变化 Tab. 4 The change of equivalent displacement amplitude and jump frequency before and after design

F_0/N	x_0/m		$arOmega_{ m 0A}$		/	0
	x_{01}	x_{02}	$arOmega_{01}$	$arOmega_{02}$	x_{0e} / m	12 _{0e}
0.1	0.3963	0.5931	0.9899	1.0004	0.1968	0.0105
0.2	0.7967	0.6881	1.0341	1.0148	0.1086	0.0193
0.3	1.0850	0.8753	1.0808	1.0478	0.2097	0.0330
0.4	1.3090	1.0314	1.1112	1.0728	0.2776	0.0384
0.5	1.9748	1.4768	1.1858	1.1318	0.4980	0.0540
0.6	2.9323	2.0419	1.2727	1.1925	0.8904	0.0802
0.7	3.9690	2.5743	1.3529	1.2421	1.3947	0.1108
0.8	5.0230	3.0579	1.4253	1.2830	1.9651	0.1423

注:1. x_{01} 和 x_{02} 分别为设计前后的等效激励幅值; 2. Ω_{01} 和 Ω_{02} 分别为设计前后的跳跃频率; 3. $x_{0e} = |x_{01} - x_{02}|; \Omega_{0e} = |\Omega_{01} - \Omega_{02}|$

5 结 论

线性 TMD 由于位移过大或限位装置应用等会 产生非线性效应,在考虑非线性弹簧引起非线性刚 度的条件下,当 TMD 处于硬化非线性状态时, TMD 的控制性能在频率小于或等于1范围的内被 恶化,对结构的控制产生不利的影响。针对线性 TMD实际应用中可能产生非线性效应的问题,本 文采用新的NTMD分析设计方法在TMD设计过 程中对其进行设计修正。结果表明,经过设计修正 的NTMD能够降低五次刚度非线性效应的影响,共 振频率处的响应幅值和频率小于1范围内幅频曲线 的峰值显著降低。当激励荷载 $F_0 = 0.5$ N时,共振 条件下结构的位移减小了34%。

阻尼比较小时,其对跳跃点频率解析解影响较 小,当阻尼比在较小范围内变化时,阻尼比的变化对 跳跃点频率解析解影响可以忽略。阻尼比从0变化到 0.15,跳跃点频率值变化小于0.03。所以,在研究阻尼 比对 NTMD 控制性能影响时,不考虑阻尼比变化引 起 NTMD 设计频率值的变化,将阻尼比视为独立变 量。随着阻尼比的增大,共振频率处的结构响应幅值 增大,非共振频率处的峰值降低,因此在选择 NTMD 阻尼比时,要综合考虑阻尼比对控制性能的影响。

当激励幅值不超过 0.5 N时,设计前后等效静 位移变化在 0.5 m范围内,跳跃频率变化较小;当激 励幅值超过 0.5 N时,设计前后等效静位移变化变 大,跳跃频率变化明显。所以,在激励幅值较小时, 设计前后等效静位移 x₀可以视为不变量。

参考文献:

- Lin C C, Ueng J M, Huang T C. Seismic response reduction of irregular buildings using passive tuned mass dampers [J]. Engineering Structures, 2000, 22 (5) : 513-524.
- [2] Hoang N, Fujino Y, Warnitchai P. Optimal tuned mass damper for seismic applications and practical design formulas [J]. Engineering Structures, 2008, 30 (3) : 707-715.
- [3] Song G B, Zhang P, Li L Y, et al. Vibration control of a pipeline structure using pounding tuned mass damper[J]. Journal of Engineering Mechanics, 2016, 142(6), 04016031.
- [4] Elias S, Matsagar V. Research developments in vibration control of structures using passive tuned mass dampers [J]. Annual Reviews in Control, 2017, 44: 129-156.
- [5] Kwok K C S, Samali B. Performance of tuned mass dampers under wind loads [J]. Engineering Structure, 1995, 17(9):655-667.
- [6] Fallahpasand S, Dardel M, Pashaei M H, et al. Investigation and optimization of nonlinear pendulum vibration absorber for horizontal vibration suppression of damped system [J]. The Structural Design of Tall and Special Buildings, 2015, 24(14): 873-893.
- [7] 滕 军,鲁志雄,肖仪清,等.高耸结构TMD接触非线 性阻尼振动控制研究[J].振动与冲击,2009,28(3): 90-97.

Teng J, Lu Z X, Xiao Y Q , et al. Vibration control of

high-rising buildings with TMD considering contact nonlinear damping effect [J]. Journal of Vibration and Shock, 2009, 28(3): 90-97.

- [8] Gendelman O V, Manevitch L I, Vakakis A F, et al. Energy pumping in nonlinear mechanical oscillators: Part I — Dynamics of the underlying Hamiltonian systems [J]. Journal of Applied Mechanics, 2001, 68(1): 34-41.
- [9] Gendelman O V, Starosvetsky Y, Feldman M. Attractors of harmonically forced linear oscillator with attached nonlinear energy sink I : Description of response regimes [J]. Nonlinear Dynamics, 2008,51(1):31-46.
- [10] Starosvetsky Y, Gendelman O V. Attractors of harmonically forced linear oscillator with attached nonlinear energy sink II : Optimization of a nonlinear vibration absorber[J]. Nonlinear Dynamics, 2008, 51(1):47-57.
- [11] Hunt J B, Nissen J C. The broad band dynamic vibration absorber[J]. Journal of Sound and Vibration, 1982,83(4):573-578.
- [12] Nissen J C, Popp K, Schmalhorst B. Optimization of a nonlinear dynamic vibration absorber [J]. Journal of Sound and Vibration, 1985, 99(1):149-154.
- [13] Rice H J, McCraith J R. On practical implementations of the nonlinear vibration absorber[J]. Journal of Sound and Vibration, 1986, 110(1):161-163.
- [14] Bert C W, Egle D M, Wilkins D J. Optimal design of a nonlinear dynamic absorber [J]. Journal of Sound and Vibration, 1990, 137(2):347-352.
- [15] McFarland D M, Kerschen G, Kowtko J J, et al. Experimental investigation of targeted energy transfers in strongly and nonlinearly coupled oscillators [J]. The Journal of Acoustical Society of America, 2005, 118 (2):791-799.
- [16] Rich H J. Combinational instability of the nonlinear vibration absorber [J]. Journal of Sound and Vibration, 1986, 108(3):526-532.
- [17] Natsiavas S. Steady state oscillations and stability of nonlinear dynamic vibration absorber [J]. Journal of Sound and Vibration, 1990, 156(2):227-245.

- [18] Alexander N A, Schilder F. Exploring the performance of a nonlinear tuned mass damper [J]. Journal of Sound and Vibration, 2009, 319(1-2):445-462.
- [19] Djemal F, Chaari F, Dion J L, et al. Performance of a nonlinear dynamic vibration absorbers [J]. Mechanics, 2015, 31(3):345-353.
- [20] Starosvetsky Y, Gendelman O V. Vibration absorption in systems with a nonlinear energy sink: Nonlinear damping [J]. Journal of Sound and Vibration, 2009, 324 (3-5):916 - 939.
- [21] Eason R P. Steady-state response attenuation of a linear oscillator nonlinear absorber system by using an adjustable-length pendulum in series: Numerical and experimental results [J]. Journal of Sound and Vibration, 2015, 344:332-344.
- [22] Habib G, Detroux T, Viguié R, et al. Nonlinear generalization of Den Hartog's equal-peak method [J]. Mechanical Systems and Signal Processing, 2015, 52: 17-28.
- [23] Fallahpasand Sam, Dardel Morteza, Mohammad Hadi Pashaei, et al. Investigation and optimization of nonlinear pendulum vibration absorber for horizontal vibration suppression of damped system [J]. Structural Design Tall Special Buildings, 2015, 24(14):873-893.
- [24] 陈 勇,徐 羿.基于非线性能量吸振器的高耸结构减振分析[J].振动与冲击,2014,33(9):27-32.
 Chen Y, Xu Y. Vibration suppression analysis for a tall structure attached with a nonlinear energy sink absorber
 [J]. Journal of Vibration and Shock, 2014, 33 (9): 27-32.
- [25] Li L Y, Cui P. Novel design approach of a nonlinear tuned mass damper with Duffing stiffness [J]. Journal of Engineering Mechanics, 2017, 143(4): 1-8.
- [26] Nayfeh Ali H, Mook Dean T. Nonlinear Oscillations [M]. John Wiley & Sons, INC., 1995.
- [27] Tsai H C, Lin G C. Optimum tuned mass damper for minimizing steady-state response of support-excited and damped systems[J]. Earthquake Engineering Structural Dynamics, 1993, 22: 957-973.

Control performance analysis of tuned mass damper based on high order nonlinear stiffness

SUN Yi, LI Lu-yu

(Institute of Intelligent Structural Systems, Department of Construction Engineering, Dalian University of Technology, Dalian 116024, China)

Abstract: In practical engineering, the tuned mass damper (TMD) will exhibit nonlinear characteristics when the displacement is large, so it is of great significance to study the effect of its nonlinear characteristics on control performance. In this paper, the control performance of TMD under the condition of nonlinear fifth-order stiffness is studied. Based on the traditional linear design method, an improved design method of nonlinear TMD is proposed, and the analytical solution of the jump frequency which can be used to improve the design is obtained. Simulation results show that compared with the linear-based design method, the improved design method of nonlinear TMD performance of TMD.

Key words: vibration control; nonlinear TMD; stiffness nonlinearity; jump frequency; improved design

作者简介:孙 毅(1995-),男,硕士研究生。电话:18734755116; E-mail: sunyi_1995@126.com