DOI:10.19344/j.cnki.issn1671-5276.2022.06.012

基于 MSTMM 的超精密飞切机床动态特性分析

何梓锋,丁建国,常宇

(南京理工大学理学院,江苏南京 210094)

摘 要:采用集中质量法建立超精密飞切机床的动力学模型,基于多体系统传递矩阵法推导了 系统总传递方程。根据模态试验数据,以相对误差最小为目标,运用自适应遗传算法识别动力 学模型中较的线刚度与角刚度参数;采用 MSTMM 对机床动态特性进行求解。通过比较计算 结果与试验结果,除第7阶外,前18阶频率的相对误差均<5%,证实了模型的准确性与方法的 可行性;对比有限元计算方法,效率提升了近70倍。 关键词:超精密飞切机床;多体系统传递矩阵法;自适应遗传算法;多目标优化 中图分类号:TG659 文献标志码:A 文章编号:1671-5276(2022)06-0049-05

Dynamic Analysis of Ultra-precision Fly Cutting Machine Tool Based on MSTMM

HE Zifeng, DING Jianguo, CHANG Yu

(School of Science, Nanjing University of Science and Technology, Nanjing 210094, China)

Abstract: The dynamic model of the ultra-precision fly cutting machine tool was established by lumped mass method, and the transfer matrix method for multibody systems was employed to derive the total transfer equation of the system. According to the modal test data, a self-adjusting genetic algorithm was adopted to identify the linear and angular stiffness parameters of the hinges in the dynamic model at the aim of minimizing the relative errors. The dynamic characteristics of the UFCMT were solved by MSTMM. The comparison of the computed results with the tested results show that the relative errors of the first 18 frequencies are less than 5% except the seventh one, which verifies the correctness and feasibility of the method. And to compare with the finite element method, computational efficiency of the proposed method is 70 times higher.

Keywords: ultra-precision fly cutting machine tool; transfer matrix method for multibody systems; self-adjusting genetic algorithm; multi-objective optimization

0 引言

2021年我国"十四五"规划提出,要深入实施制造强 国战略,加快推进制造业高质量发展。超精密加工技术是 航空航天和国防科技等领域发展的基石,更是国家核心竞 争力之所在。超精密机床是实现超精密加工的关键装备, 其动态特性研究是机床结构、隔振系统设计及优化的基 础。因此,寻求一种准确高效的动力学方法,求解其动态 特性,全面提升加工精度及加工质量,具有重要的理论意 义与工程应用价值。

目前,一些学者开展了超精密飞切机床动态特性方面的研究。邵传东等^[1]基于分子动力学原理建立了机床空 气静压主轴的分子动力学微观模型,研究了不同设计参数 条件下空气静压主轴气膜刚度的变化规律。戴新泽等^[2] 利用能量法建立机床进给系统动力学模型,计算了其前 6 阶固有频率。CHANG Y 等^[3]提出一种改进的计算螺栓 结合部接触刚度理论,将多体系统传递矩阵法(transfer matrix method for multibody systems, MSTMM)与分形接触 模型结合,建立了考虑螺栓结合部接触特性的动力学模 型,更精确地预测了机床的动态特性。LU H J 等^[4]将主 轴考虑为柔性体,应用 MSTMM 对机床建模与仿真。商兴 莲等^[5]运用 MSTMM 求解机床的固有频率,结合模态试验 数据采用多岛遗传算法实现了机床前 6 阶固有频率的 识别。

对超精密飞切机床动态特性的研究主要可分为针对 局部关键部件和针对整机系统的仿真分析。由于整机的 建模较为复杂,采用有限元建模方法进行仿真分析存在计 算效率低等问题。为此,有必要发展一种准确高效的动力 学计算方法进行动力学分析。MSTMM 具有计算量小、程 式化程度高的特点,可作为快速计算超精密飞切机床动态 特性的一种重要方法。本文采用 MSTMM 建立考虑立柱、 横梁、主轴和刀盘变形的超精密飞切机床动力学模型,并 推导总传递方程,使用自适应遗传算法识别系统前 18 阶 固有频率,以期准确高效地求解系统动态特性。

1 超精密飞切机床动力学建模

针对复杂多体系统特征值问题快速计算实际工程急 需、有限元法难以承受大系统巨大计算工作量和大刚度梯

基金项目:科学挑战专题项目(JDZZ2016006-0102)

第一作者简介:何梓锋(1995—),男,辽宁沈阳人,硕士研究生,研究方向为结构系统动力学。

度引起的计算病态等问题, 芮筱亭等^[6] 首次提出多体系 统传递矩阵法并将其广泛用于大型机械系统的动力学分 析与设计中, 解决了复杂多体系统固有振动特性的计算病 态, 提高了计算效率。

1.1 模型建立

超精密飞切机床的实物如图1所示,包含床身、工作 台、左立柱、右立柱、横梁、左导轨、右导轨、电机定子、电机 转子、主轴、刀盘与刀架等主要部件。



图1 超精密飞切机床

该动力学模型含 27 个体(13 个无质量梁、5 个刚体和 9 个集中质量)与 11 个铰,如图 2 所示。其中 x 轴为工件 装夹平面内进给运动垂直方向,y 轴为进给方向,z 轴为切 深方向。模型中采用集中质量法描述关键部件的柔性变 形,把无限自由度的连续构件处理为若干个有限自由度的 离散集中质量与无质量梁。主轴视为 1 段无质量梁与 1 个集中质量;左、右立柱、横梁分别视为 2 段无质量梁与 1 个集中质量;刀盘视为 6 段无质量梁与 5 个集中质量,如 图 3 所示。将导轨与直线电机合并入床身中视为 1 个整 体,电机定子计入横梁中。



图 2 超精密飞切机床动力学模型



国 り 刀 盆 侯 望

动力学模型中的元件序号及对应名称见表1。

表1 元件序号	号及对应名称
元件序号	元件名称
1	床身(含导轨)
2	工作台
3,4,5	左立柱
6 7 8	横梁
9,10,11	右立柱
12	力矩电机转子
13,14	主轴
15,17,19,23,25	刀盘(集中质量)
16,18,20,22,24,26	刀盘(无质量梁)
21,27	刀架

根据机床系统动力学模型得到系统拓扑图,如图 4 所示(其中圆角矩形表示弹性梁,矩形表示刚体,圆圈表示集中质量,箭头表示弹性铰)。本模型为含有 1 个闭环的闭环多体系统,在铰 34 处切断,原系统变为含有 6 个树梢的树形多体系统,其树形拓扑图如图 5 所示。



图 4 超精密飞切机床动力学模型拓扑图



图 5 超精密飞切机床动力学模型树形拓扑图

1.2 系统总传递方程

根据 MSTMM,定义系统传递点与边界的状态矢量:

 $Z_{i,j} = [X, Y, Z, \Theta_x, \Theta_y, \Theta_z, M_x, M_y, M_z, Q_x, Q_y, Q_z]^{T}$ (1) 式中: $Z_{i,j}$ 表示模态坐标下第*i*号元件与第*j*号元件连接处 状态矢量,边界处*j*=0;向量元素依次表示模态坐标下的 空间线位移、角位移、内力矩和内力列阵。

由树形多体系统的总传递方程自动推导定理^[7],各 个体均处理为单端输入单端输出或多端输入单端输出元 件,边界处(利用几何关系合并闭环处)状态矢量为

 $Z_{all} = [Z_{28,0}^{T}, Z_{2,0}^{T}, Z_{12,0}^{T}, Z_{21,0}^{T}, Z_{27,0}^{T}, Z_{34,0}^{T}]^{T}$ (2) 地面处为固定端,工作台、电机定子和左右刀架处为 自由端,34 号铰为闭环切断处新产生的边界,边界条件为

$$\mathbf{Z}_{28,0} = [0,0,0,0,0,0,M_x,M_y,M_z,Q_x,Q_y,Q_z]_{28,0}^{\mathrm{T}} (4)$$
$$\mathbf{Z}_{34,0} = [X,Y,Z,\Theta_x,\Theta_y,\Theta_z,M_x,M_y,M_z,Q_x,Q_y,Q_z]_{34,0}^{\mathrm{T}} (5)$$

主传递方程为 $-Z_{28,0}+T_{2-28}Z_{2,0}+T_{12-28}Z_{12,0}+T_{21-28}Z_{21,0}+$ $T_{27-28}Z_{27,0}+(T_{34-28}+T_{1-28,I_1}C)Z_{34,0}=0$ (6) 将式(6)改写成矩阵形式,即可得到总传递方程

$$\boldsymbol{U}_{\text{all}} \cdot \boldsymbol{Z}_{\text{all}} = 0 \tag{7}$$

式中总传递矩阵为

$$\boldsymbol{U}_{all} = \begin{bmatrix} -I & T_{2-28} & T_{12-28} & T_{21-28} & T_{27-28} & T_{34-28} + T_{1-28,I_1}C \\ O & O & O & G_{21-15} & G_{27-15} & O \\ O & O & O & G_{21-7} & G_{27-7} & G_{34-7} \\ O & O & G_{12-7} & O & O & G_{34-7} \\ O & O & G_{12-1} & G_{21-1} & G_{27-1} & G_{34-1} + G_{1-1,I_1}C \\ O & G_{2-1} & O & O & O & G_{1-1,I_1}C \end{bmatrix}$$

其中

$$C = \begin{bmatrix} I & O \\ O & -I \end{bmatrix}$$
(9)

(8)

沿传递路径依次连乘各传递矩阵,可得主传递方程中 系数矩阵 T;沿传递路径依次连乘各传递矩阵并左乘几何 矩阵,可得几何方程中系数矩阵 G。

各元件传递矩阵由参考文献[7]中的传递矩阵库改 写而成。无质量梁均考虑剪切变形,立柱考虑轴向压力。 式(7)中除全部 11 个铰的刚度未知外,全部参数均可由 UG 图样中物理参数计算得出,立柱、主轴与刀盘中无质 量梁的长度由有限元软件 Abaqus 计算静力位移后等效 得出。

由于Z_{all}第1~6、19~24、31~36、43~48 与55~60 行为 0,去掉U_{all}对应列,即可得42 阶方阵U_{42×42}。式(7)可简化 为齐次非线性方程

$$\boldsymbol{U}_{42\times42} \cdot \boldsymbol{Z}_{42\times42} = 0 \tag{10}$$

由线性代数易知,在 $U_{42\times42}$ 的行列式等于0时,式(10) 有无穷多个非零解 ω_{\circ}

$$U_{42\times 42} \mid = 0$$
 (11)

因弦截法具有无需求解导数、迭代次数较少的优点, 本文采用弦截法结合逐步扫描法对式(11)进行求解,计 算系统前18阶固有频率。

2 基于自适应遗传算法的参数识别

遗传算法是 HOLLAND 教授受生物学中自然遗传的 基本原理启发提出的一项适于复杂系统优化的技术,之后 用于函数优化与组合优化问题中^[8]。为防止未成熟收 敛,SRINVIVAS M 等^[9]提出一种自适应遗传算法,交叉概 率 *P*。和变异概率 *P* "能随适应度自动改变。

本问题可描述为多目标优化问题,其数学模型为
$$\begin{cases} V-\min f = [f_1(\mathbf{k}) - \boldsymbol{\omega}_1, f_2(\mathbf{k}) - \boldsymbol{\omega}_2, \cdots, f_{18}(\mathbf{k}) - \boldsymbol{\omega}_{18}]^T \\ s.t. \quad \mathbf{k} \in [10^5, 10^{13}] \end{cases}$$

(12)

式中:根据结构的对称性有 19 对相等的刚度,余下 47 个 刚度即为待识别的参数;**k** 为 47×1 刚度向量;f_n(**k**)为第 n 阶频率计算值。

根据参考文献[10]中模态试验的数据。使用权重系 数法设计适应度函数,完成多目标优化向单目标优化的 转换。

$$\boldsymbol{u} = \sum_{n=1}^{18} \frac{(f_n(\boldsymbol{k}) - \boldsymbol{\omega}_n)}{\boldsymbol{\omega}_n}$$
(13)

式中; $f_n(\mathbf{k})$ 为第n阶频率计算值; ω_n 为第n阶频率试验值。

使用自适应遗传算法识别各刚度参数,结合实际问题,过程中的控制参数设计如下。

个体数量设为40,每个个体包含47个决策变量;最 大遗传代数设为1000;采用实值编码,变量范围设为 [10⁵,10¹³];采用随机遍历抽样的排挤选择算法,代沟设 为0.8;采用离散重组,交叉率设为1;采用自适应变异算 子,设置自适应变异概率 P_m,其表达式为

$$P_{\rm m} = \begin{cases} \frac{P_{\rm m1}(u_{\rm max} - u)}{u_{\rm max} - u_{\rm avg}}, & u \ge u_{\rm avg} \\ P_{\rm m1}, & u < u_{\rm avg} \end{cases}$$
(14)

式中:u_{max}表示群体中最大的适应度值;u_{avg}表示每代群体 的平均适应度值;u表示要变异的个体适应度值;P_{ml}根据 本次实际问题设为 0.02。

结合多种群遗传算法,子种群数设为8,迁移概率设 为0.2,每20代基于适应度向近邻结构移民。

超精密飞切机床参数识别过程如图6所示。



图 6 自适应遗传算法参数识别过程

运行上述自适应遗传算法识别参数,每代目标函数均 值变化和最优解变化如图 7 所示。运行变异概率 0.02 的 简单遗传算法对照如图 8 所示。



最优解与目标函数均值



图 8 简单遗传算法每代种群最优解与 目标函数均值

对比图 7 与图 8,采用实值变异的简单遗传算法在第 220 代左右趋于稳定,陷入局部最优。本文采用的算法在 350 代左右发生转折,说明搜索到了新的极小值。后续仍 有较多新个体产生,最终收敛到了全局最优解。

识别出的刚度加上由于结构对称性无需识别的刚度, 共计 66 个刚度,其具体参数如表 2 与表 3 所示。

	表 2	11个铰的线刚度	单位:N/m
序号	Kx	Ky	Kz
28	9.3×10 ⁹	9.3×10 ⁹	1.5×10^{10}
29	1.5×10^{10}	1.5×10^{6}	1.1×10 ⁹
30	9.3×10 ⁸	9.3×10 ⁸	2.4×10^{10}
31	9.9×10 ⁹	9.9×10 ⁹	4.8×10 ⁹
32	8.1×10 ⁹	2.4×10 ⁸	4.5×10 ⁷
33	9.9×10 ⁹	9.9×10 ⁹	4.8×10 ⁹
34	9.3×10 ⁸	9.3×10 ⁸	2.4×10^{10}
35	1.5×10^{8}	6.2×10 ⁷	1.4×10^{9}
36	9.2×10 ⁷	5.0×10 ¹²	2.4×10 ¹²
37	1.8×10^{8}	3.4×10^{10}	5.1×10 ⁷
38	1.8×10^{8}	4.2×10 ⁹	3.6×10 ⁸

	表 3 11 个铰的角	刚度 」	单位:Nm/rad	
序号	Kx'	Ky'	Kz '	
28	8.4×10 ⁶	2.5×10 ⁸	1.3×10 ⁹	
29	9.1×10 ⁸	7.3×10 ⁸	7.5×10 ⁸	
30	7.5×10 ⁷	5.0×10 ⁴	4.0×10 ⁸	
31	3.4×10 ⁸	4.0×10 ⁷	2.4×10 ⁵	
32	2.5×10^{6}	6.4×10 ⁵	5.0×10 ⁸	
33	3.4×10 ⁸	4.0×10 ⁷	2.4×10 ⁵	
34	7.5×10 ⁷	5.0×10 ⁴	4.0×10 ⁸	
35	1.1×10^{9}	1.5×10 ⁸	4.5×10 ⁸	
36	1.6×10 ¹²	6.3×10 ¹¹	1.2×10^{10}	
37	7.4×10^{4}	1.2×10 ⁸	1.5×10 ⁸	
38	7.4×10^{4}	1.2×10^{8}	1.5×10 ⁸	

3 超精密飞切机床动态特性分析

把铰的刚度代入总传递方程(7)可解出系统固有频 率,计算过程如图9所示。





为与 MSTMM 法对比计算精度及效率,本文采用有限 元软件 Abaqus 对超精密飞切机床进行建模与模态分析。 部件采用实体四面体单元 C3D4 网格和实体六面体 C3D8R 网格,划分后整机共 206 887 个网格单元,如图 10 所示。采用 Lanczos 法进行模态分析。



分别使用有限元与 MSTMM 求解超精密飞切机床固 有频率,有限元计算值及相对误差、MSTMM 计算值及相 对误差如表4所示。

表 4 频率试验值、计算值与相对误差

阶数 试验值∕ 阶数 Hz	有限元法		MSTMM 法		
	Hz	计算值/Hz	相对误差/%	计算值/Hz	相对误差/%
1	7.45	7.48	0.40	7.49	-0.499
2	9.99	10.13	1.40	10.01	0.241
3	42.17	40.79	-3.27	42.17	-0.002
4	53.52	52.00	-2.84	53.58	0.121
5	75.57	74.99	-0.77	77.93	3.128
6	100.09	104.24	4.15	100.10	0.006
7	181.57	180.12	-0.80	208.91	-15.058
8	182.10	183.57	0.81	182.12	0.009
9	221.95	225.81	1.74	221.95	0.001
10	242.15	240.06	-0.86	243.77	0.671
11	253.31	253.15	-0.06	253.74	-0.171
12	261.92	264.22	0.88	262.31	0.147
13	442.49	440.40	-0.47	456.95	-3.269
14	582.37	588.10	0.98	588.40	-1.036
15	690.61	697.32	0.97	690.63	0.002
16	815.00	822.54	0.93	815.01	0.001
17	961.16	959.41	-0.18	981.00	2.064
18	1 135.32	1 147.30	1.06 1	135.32	0.000

两种方法各运行 10 次取平均值,有限元平均计算时 间为 310 s, MSTMM 平均计算时间为 4.5 s, 计算效率提升 了近 70 倍。

计算结果表明,MSTMM 计算值除第7阶频率误差略 大外,其余各阶频率误差均在5%以内,识别结果与试验 值较为一致,证实了计算模型准确可靠。在高阶频率中, 反映刀尖局部振型的第12、14阶频率也较为吻合。分析 误差原因为第7阶频率与第8阶过于接近,是结构对称引 起的重根模态,由于算法的原因只能搜索到异号的单根。

4 结语

1)使用多体系统传递矩阵法对超精密飞切机床进行

了动力学建模与总传递方程推导。对于系统中5个关键 部件,采用集中质量法描述其运动与变形。

2)采用自适应遗传算法识别刚度,并与简单遗传算 法对比。本文算法性能上优于简单遗传算法,可更快收敛 到全局最优解。

3) 计算前 18 阶固有频率,除第 7 阶误差略大外其余 误差均在 5%以内,高阶频率也较为吻合,与试验值对比 基本相符,验证了计算模型准确可靠。与有限元方法对 比,计算效率得到较大提升。

参考文献:

- [1] 邵传东,丁建国,倪浩浩,等.超精密加工机床空气静压主轴 系统径向气膜刚度分子动力学模拟[J].南京理工大学学报, 2018,42(2):142-147.
- [2] 戴新泽, 胡小秋, 周义成. 双驱进给系统动态特性建模研究[J]. 机械制造与自动化, 2019, 48(5):85-87, 109.
- [3] CHANG Y, DING J G, HE Z F, et al. Effect of joint interfacial contact stiffness on structural dynamics of ultra – precision machine tool [J]. International Journal of Machine Tools and Manufacture, 2020, 158:103609.
- [4] LU H J, DING Y Y, CHANG Y, et al. Dynamics modelling and simulating of ultra – precision fly – cutting machine tool [J]. International Journal of Precision Engineering and Manufacturing, 2020,21(2):189-202.
- [5] 商兴莲,王国平,芮筱亭,等. 超精密机床系统动力学参数辨 识研究[J]. 组合机床与自动化加工技术,2019(11):25-29.
- [6] 芮筱亭,戎保. 多体系统传递矩阵法研究进展[J]. 力学进展, 2012,42(1):4-17.
- [7] 芮筱亭, 贠来峰, 陆毓琪. 多体系统传递矩阵法及其应用[M]. 北京:科学出版社, 2008.
- [8] 席裕庚,柴天佑,恽为民.遗传算法综述[J]. 控制理论与应用,1996,13(6):697-708.
- [9] SRINIVAS M, PATNAIK L M. Adaptive probabilities of crossover and mutation in genetic algorithms [J]. IEEE Transactions on Systems, Man, and Cybernetics, 1994, 24(4):656-667.
- [10] DING Y Y, RUI X T, LU H J, et al. Research on the dynamic characteristics of the ultra-precision fly cutting machine tool and its influence on the mid-frequency waviness of the surface [J]. The International Journal of Advanced Manufacturing Technology, 2020, 106(1/2):441-454.

收稿日期:2021-03-22