Journal of Vibration, Measurement & Diagnosis

doi:10.16450/j.cnki.issn.1004-6801.2019.02.007

基于 FLUENT 的压电式无针注射器喷嘴射流分析

张铁民, 李晟华, 梁 莉, 梅 园

(华南农业大学工程学院 广州,510642)

摘要 为研究压电式无针注射器的喷嘴结构对其射流形态、平均喷射速度和平均湍流强度的影响,首先,基于粘性 不可压缩流体纳维一斯托克斯方程,利用计算流体动力学软件 Fluent 的 Realizable k ε 湍流模型和流场体积函数多 相流模型,对四种结构的喷嘴高压自由射流进行数值模拟,结果显示,锥柱形结构的喷嘴能得到可控性较好的对称 射流;其次,利用正交试验法对锥柱形结构喷嘴的锥形收缩角和中部圆柱长度进行设计仿真分析,以得到上述结构 参数及其交互作用对喷嘴的平均喷射速度和平均湍流强度的影响;最后,利用 SPSS 软件对仿真结果进行分析。结 果表明,中部圆柱长度对喷嘴的平均喷射速度和平均湍流强度具有显著影响,锥形收缩角对前者无显著影响,而对 后者具有显著影响,中部圆柱长度和锥形收缩角的交互作用对前者和后者均无显著影响。综合考虑,当锥形收缩 角为 30°、中部圆柱长度为 0.2 mm 时,锥柱形喷嘴可得到最佳射流特性,此时出口平均速度可达 6.56 m/s,湍流强 度均值为 1.04%。该研究可为压电式无针注射器的喷嘴设计提供参考。

关键词 无针注射;喷嘴;压电效应;射流 中图分类号 TP615;TH771;O359.1

引 言

在禽畜防疫中,养殖户常通过手动进给式有针 连续注射器对畜禽实施免疫接种,存在着注射针安 装步骤繁琐、对注射者使用要求高、药液被细胞吸收 时间较长和注射废弃物处理难等问题^[1]。无针注射 利用动力产生的瞬时高压将安瓿瓶内的药液从喷嘴 挤压形成高速、高压的喷射流(流速大于100 m/s), 射流的压力足以刺破皮肤,从而击穿皮肤并实现皮 下给药^[2]。与有针注射相比,无针注射具有以下优 势:a.注射时几乎无疼痛感;b.皮下注射对组织细胞 损伤较少;c.药物以扩散状进入体内,更容易被细胞 吸收;d.操作简单,使用前只需要接受短时间的培 训;e.不需要更换针头,避免疾病交叉感染,同时降 低医疗垃圾处理的成本^[3]。

目前,无针注射器的动力源可为压缩弹簧、高压 气体、激光和电磁动力等^[4-5]。其中,压电式无针注 射器基于压电材料的逆压电效应,以压电驱动器作 为动力源,在电压信号作用下产生变形推动活塞运 动,从而使药液从喷嘴喷射而出。由于压电材料的 输出位移与外加电场强度基本为线性关系^[6],能对 喷射过程进行精确控制。与音圈电机相比,压电驱动器的响应时间短,位移分辨率高,结构紧凑,无需齿轮减速机构便可直接驱动^[7],尤为适合作为无针注射器的动力源。Stachowiak等^[8]利用压电致动器加速纳升级(50~650 nL)流体到足够的速度(60~160 m/s)进行皮肤渗透和药物输送,并通过一系列的试验研究喷射速度、撞击压力、注射剂量和渗透深度之间的关系。Arora等^[9]也设计了一款纳升级(2~15 nL)脉冲调制式压电微注射器,用于透皮传送生物大分子。

喷嘴作为无针注射器的关键部件,它的结构决 定了高压自由射流的流场特性和无针注射的效果, 目前尚未有文献对压电式无针注射器的喷嘴射流进 行设计和分析。基于粘性不可压缩流体的纳维-斯 托克斯方程(Navier-Stokes equations,简称 N-S 方 程),笔者利用计算流体动力学软件 Fluent 的 Realizable *k*-ε 湍流模型和流场体积函数(volume of fluid,简称 VOF)多相流模型,对4种结构的喷嘴高压 自由射流进行数值计算,并利用正交试验法分析喷 嘴的结构参数对喷嘴出口截面的喷射速度和湍流强 度的影响规律,从而设计一种射流特性较好并适用 于压电式无针注射器的喷嘴结构。

^{*} 广东省自然科学基金资助项目(2018B030311028);广州市科技计划资助项目(201510010227) 收稿日期:2017-01-18;修回日期:2017-04-30

1 高压自由射流

高压自由射流过程如图1所示,它由初始段、主体段和扩散段三部分构成,射流沿半径方向流速逐渐减小,沿轴向方向整体动能逐渐降低^[10]。等速核位于喷嘴出口,整体为锥形结构,由纯液相流组成,其流线为平行直线,同一截面处速度相等,且在各个区域中能量最大^[11],射流在等速核阶段注入皮肤消耗能量最小,且便于控制^[12]。为了提高射流的可控性,喷嘴喷射的液体断面流速应分布均匀,轴线速度衰减较慢。



2 喷嘴的结构模型

为获得集中和对称分布的自由射流,一般采用 针形喷嘴结构^[13],如图2所示。其中空白部分为液 体流道,射流方向如黄色箭头所示。为使射流喷射 参数在不同喷嘴结构上形成对比,故各喷嘴流道入 口直径保持一致,锥形喷嘴(图2(b))和锥柱形喷嘴 (图2(c))的出口半径为圆柱形喷嘴(图2(a))和锥 柱扩散形喷嘴(图2(d))的一半,各针形喷嘴的结构 参数选定如表1所示。





表 1 针形喷嘴结构参数 Tab. 1 Structure parameters of needle-shaped nozzles

-		-	
参数	符号	数值	•
喷嘴外径	D	1.5 mm	
流道入口直径	d_1	0.5 mm	
流道出口直径	d_2	0.1 mm	
锥形收缩角	α	30°	
流道长度	L	2.7 mm	
出口圆柱长度	l_2	1 mm	
中部圆柱长度	l_3	0.3 mm	_

3 喷嘴的流场分析

为简化研究喷嘴结构对喷射截面速度、湍流强 度和射流形态的影响,忽略皮肤对射流的影响,利用 计算流体力学软件 Fluent 对不同结构的喷嘴高压 自由射流进行模拟。

3.1 流场有限元网格模型

圆柱形喷嘴二维流场模型如图 3 所示,笛卡尔 坐标系设于喷嘴出口处,*x* 轴正方向为喷嘴径向,*y* 轴正方向为喷嘴轴向,坐标轴原点位于喷嘴出口圆 心位置。其中,区域 I 代表圆柱形喷嘴的内流道,区 域 II 代表喷嘴射流出口空气计算域,尺寸为 10 mm×20 mm。为准确捕足喷嘴内流道及出口处 的流场特性,设定喷嘴内流道的网格密度为 0.05 mm,在喷嘴出口处进行三级细化,并采用混合 网格对整个模型进行划分,最终得到模型的网格数 为4 803,节点数为4 606。





3.2 数学模型

3.2.1 基本方程

黏性不可压缩流体的流动遵循 N-S 方程,其连续方程为

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (\rho u_i) = 0 \tag{1}$$

其中: ρ 为液体密度(kg/m³);t 为时间(s); x_i 为流 体在i 方向的坐标位置(m); u_i 为速度矢量在i 方向 的投影(m/s)。

动量方程为

$$\frac{\partial}{\partial t}(\rho u_{i}) + \frac{\partial}{\partial x_{j}}(\rho u_{i}u_{j}) = -\frac{\partial P}{\partial x_{i}} + \frac{\partial}{\partial x_{j}}$$

$$\left\{\mu \frac{\partial u_{i}}{\partial x_{j}} + \mu_{t}\left(\frac{\partial u_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial u_{j}}{\partial x_{i}}\right) - \frac{2}{3}\left(\rho k + \mu_{t} \frac{\partial u_{i}}{\partial x_{i}}\right)\delta_{ij}\right\} + S_{i}$$
(2)

其中: *P* 为液压(Pa); *x_j* 为流体在*j* 方向的坐标位 置(m); *u_j* 为速度矢量在*j* 方向的投影(m/s); *k* 为 (1 (*i*=*i*)

湍动能(m²/s²);
$$\delta_{ij} = \begin{cases} 1 & (i=j) \\ 0 & (i \neq j) \end{cases}$$

3.2.2 湍流模型

Realizable *k*-ε 模型适合多种流动类型,包括自由流(射流和混合层)、腔道流动和边界层流动,特别对于轴对称喷嘴射流,能给出较好的射流扩张角,因此采用该模型来封闭 N-S 方程组,其湍动能 *k* 及其耗散率 ε 的输运方程^[14-15]为

$$\rho \frac{\mathrm{d}k}{\mathrm{d}t} = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[\left(\mu + \frac{\mu_i}{\sigma_k} \right) \frac{\partial k}{\partial x_i} \right] + G_k + G_b - \rho \varepsilon - Y_M$$
(3)

$$\rho \frac{\mathrm{d}\varepsilon}{\mathrm{d}t} = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[\left(\mu + \frac{\mu_i}{\sigma_{\varepsilon}} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_i} \right] + \rho C_1 S \varepsilon - \rho C_2 \frac{\varepsilon^2}{k + \sqrt{v\varepsilon}} + C_{1\varepsilon} \frac{\varepsilon}{k} C_{3\varepsilon} G_b \qquad (4)$$

其中:G_k表示由于平均速度梯度而产生的湍动能

$$G_k = \mu_t S^2 \tag{5}$$

其中:湍流粘度 $\mu_i = \rho C_{\mu} \frac{k^2}{\epsilon}$, $C_{\mu} = 0.09$; S 为平均应 变对湍流的影响项, $S = \sqrt{2S_{ij}S_{ij}}$, 平均应变率 $S_{ij} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$; μ 为液体的动力黏度(N・s/m²); G_b 表示由于浮力影响而产生的湍动能

$$G_b = \beta g_i \frac{\mu_i}{P_n} \frac{\partial T}{\partial x_i} \tag{6}$$

其中: β 为热膨胀系数, $\beta = -\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_{P}$; g_i 为重力 加速度(9.8 m/s²); P_n 为能量的湍流普特朗数, 对 水而言为 0.85; T 为液体温度(K); Y_M 表示可压缩 湍流脉动膨胀产生的修正项; σ_k 和 σ_ϵ 分别表示湍动 能及其耗散率的湍流普朗特数, 默认取值分别为1.0 和 1.2; $C_{1\epsilon}$ 和 $C_{3\epsilon}$ 为常数, 默认取值分别为 1.44 和 1.9; v 为液体的运动黏度(m²/s)。

系数 C1 和 C2 的取值如下

$$C_1 = \max\left[0.43, \frac{\eta}{\eta+5}\right] \tag{7}$$

其中: $\eta = Sk/\varepsilon$ 。

$$C_{2} = 1.68 + \frac{C_{\mu} \rho \eta^{3} (1 - \eta/\eta_{0})}{1 + \beta \eta^{3}}$$
(8)

其中:ŋ0=4.38。

3.2.3 多相流模型

VOF 多相流模型中不同的流体组分共用一套 动量方程,通过计算流体体积分数 F_a 追踪各流体组 分的流量,从而构造自由面形状。F_a 为单元内第 a 相流体所占体积与该单元总体积之比,满足以下 方程

$$\frac{\partial F_{a}}{\partial t} + \frac{\partial (uF_{a})}{\partial x} + \frac{\partial (vF_{a})}{\partial y} = 0$$
(9)

$$\sum F_{\alpha} = 1 \tag{10}$$

当 $F_a = 0$ 时,单元内不含第 α 相流体;当 $F_a = 1$ 时,单元内只含第 α 相流体;当 $0 < F_a < 1$ 时,单元 内同时含第 α 相流体和其他多相流。此时,单元流 体的属性参数 α 控制方程如下

$$\vartheta = \sum \vartheta_{a} F_{a} \tag{11}$$

其中:9。为单元内各相流体的属性参数。

3.3 边界条件

利用 Fluent 软件进行气液两相流体动力学计

算时,边界条件设置和假设如下:

1) 二维模型的出入口分别设置为压力入口和 压力出口,由所设计的压电驱动器可得,入口处的相 对压强为 405 66 Pa,出口处的相对压强为 0 kPa,全 局的参考压强为 101. 325 kPa,不考虑两相流之间 的能量交换,所有的壁面均为无滑移壁面;

2)考虑实际作业时,射流由上往下喷射,因此 增加重力作用,并将重力加速度设置为 9.8 m/s², 方向为 y轴正方向;

3)为获得精确的瞬态动力学特性,时间步长设 为 1×10⁻⁴ s,计算时间步为 20,出入口的初始湍流 强度的计算公式^[15]为 $I = 0.16Re^{-1/8}$,其中: I 为湍 流强度,%; Re 为雷诺数, $Re = Ud\rho/\mu$; U 为入口速 度(m/s); d 为喷嘴出口水力直径(m);

4)多相介质的主相为理想空气、第二相为液态 水,其物理特性如表2所示。

表 2 多相介质的物理特性

Tab. 2 Physical properties of multiphase media

介质	密度/(kg•m ⁻³)	黏度/(Pa・s)
理想空气	1.225	1.789 4×10^{-5}
液态水	998.2	1×10^{-3}

3.4 结果比较与分析

3.4.1 射流形态

不同结构喷嘴在空气中射流形态如图 4 所示, 其中红色部分为气相区,空气体积分数为 0%,蓝色 部分为液相区,空气体积分数为 100%,其他部分为 两相混合区,空气体积分数介于 0~100%之间。由 图 4(a)圆柱形喷嘴的射流形态分为射流初始段 I 和主体段 II,且由纯液相流体组成的等速核呈倒锥 形,与张雷等^[16]的实验形态相吻合。图 4(b)~4 (d)分别为锥形喷嘴、锥柱形喷嘴和锥柱扩散形喷嘴 的射流形态图。其中,由于锥柱形扩散喷嘴的内流









道急剧变化,导致其射流形态呈现非对称性。

3.4.2 喷射速度

4 组喷嘴出口截面的喷射速度分布曲线如图 5 所示,从图 5 中看出,圆柱形喷嘴和锥柱形喷嘴的出 口速度符合泊肃叶流动规律,即对称分布且中部流 速最高,分别可达 9.0 和 8.0 m/s,靠近壁面附近的 流速趋于零。锥形喷嘴的最高流速偏于喷嘴左侧, 锥柱形喷嘴的喷射速度出现 3 个极值,分别在-2× 10⁻⁴ m,-1.4×10⁻⁴ m,7.5×10⁻⁵ m,其原因在于 喷嘴出口形状变化过于剧烈,导致外界空气涌入喷 嘴内,影响喷嘴内流体流速。



图 5 4 组喷嘴的喷射速度分布曲线



3.4.3 湍流强度

4 组喷嘴出口截面的湍流强度分布曲线如图 6 所示。湍流强度是湍流强度涨落标准差和平均速度 的比值,可直接反映湍流的相对强弱。从图中可以 看出,圆柱形喷嘴和锥柱形喷嘴的湍流强度分布均 为壁面附近较大,中部较小的规律,其中前者的湍流





Fig. 6 Turbulence intensity distribution curve of four groups of nozzles

强度最小,为0.15%,液体流动趋于层流,后者的最 小湍流强度为 0.85%,均属于低湍流强度范围。锥 形喷嘴和锥柱扩散形喷嘴的最小湍流强度均偏离喷 嘴中部,其中后者湍流强度出现大幅波动,说明其液 流可控性较差。

3.4.4 喷射压力

4 组喷嘴出口截面的喷射压力分布曲线如图 7 所示,由图7可见,锥形喷嘴的喷射压力远大于其他 喷嘴,其最大喷射压力分别为圆柱形喷嘴、锥柱形喷 嘴和锥柱扩散形喷嘴最大喷射压力的 15.3 倍、54.4 倍和2041.2倍。





Fig. 7 groups of nozzles

综上所述,锥形喷嘴内压力耗损较少,喷射压力 较大,但喷射速度和湍流强度分布在喷嘴中部均非 最佳值,而圆柱形喷嘴和锥柱形喷嘴则与此相反。 可见,选定合适的锥柱形喷嘴结构参数能得到较佳 的射流特性。

喷嘴结构参数对射流特性的影响 4

保持边界条件和锥柱形喷嘴直径不变,分析该 喷嘴的锥形收缩角 α 和中部圆柱长度 l₂ 对喷嘴出 口截面射流特性的影响,以期得到对称的射流、较高 的喷射出口压力和较低的喷嘴出口湍流强度。洗取 各参数因素水平值如表3所示。

表 3 各参数因素水平编码值 Tab. 3 Parameter values of each parameter factor

编码	锥形收缩角/(°)	中部圆柱长度/mm
1	15	0.2
2	20	0.4
3	25	0.6
4	30	0.8

为分析锥形收缩角、中部圆柱长度及其交互作 用对喷嘴出口截面射流特性的影响,特编制三因素 四水平正交表 L₁₆(4³)进行仿真分析。表 4 为仿真 分析设计方案。表中"收缩角 * 长度"表示锥形缩角 和中部圆柱长度的交互作用。

表 4 喷嘴结构流场仿真分析设计方案

Tab. 4 Simulation design of flow field in nozzle structure

编号	锥形收缩角/ (°)	中部圆柱 长度/mm	收缩角/(°) * 长度/mm
А	1	1	1
В	1	2	2
С	1	3	3
D	1	4	4
Е	2	1	2
F	2	2	1
G	2	3	4
Н	2	4	3
Ι	3	1	3
J	3	2	4
Κ	3	3	1
L	3	4	2
М	4	1	4
Ν	4	2	3
0	4	3	2
Р	4	4	1

16 组锥柱形喷嘴出口喷射速度、湍流强度分布 和喷射压力分布分别如图 8~10 所示。

由图 10 可见,这 16 组喷嘴根据曲线发展趋势 可大致分为 i 和 ii 两类,其中编号分别为 B,E 和 I 的喷嘴可归为 i 类。从出口喷射速度分布来看, i 类









图 9 16 组喷嘴的湍流强度分布曲线







Fig. 10 Injection pressure distribution curve of 16 groups of nozzles

喷嘴的出口喷射速度分布呈椭圆形,且喷嘴中部与 壁面速度差较大;从湍流强度分布来看,i喷嘴出口 中部的湍流强度与 ii 类喷嘴不相上下,但壁面附近 的湍流强度较高;从喷嘴出口喷射压力来看,ii 类喷 嘴出口喷射压力比 i 类喷嘴的高,且后者压力值均 为负值,引起空气进入喷嘴,影响注射效果。因此, ii 类喷嘴总体上优于 i 类喷嘴。在三个射流特性指标中,喷嘴速度和湍流强度对注射效果影响较大^[17]。表5和表6分别为利用统计分析软件 SPSS对 16组编号喷嘴出口平均速度所绘方差分析与均值标准对比。

表 5 正交仿真分析速度均值方差分析表

Tab. 5 Orthogonal simulation analysis of mean velocity variance

源	Ⅲ型平方和	自由度	均方	F 值	显著性
校正模型	0.190	9.00	0.021 0	2.36	0.154
截距/m	6.46×10^{2}	1.00	6.46×10 ²	7.20×104	0.000
锥形收 缩角/(°)	0.012	3.00	0.004 0	0.457	0.722
中部圆柱 长度/mm	0.140	3.00	0.047 0	5.20	0.042
锥角/(°) → 长度/mm	0.038	3.00	0.013 0	1.42	0.327
误差	0.054	6.00	0.009 0		
合计	6.46×10 ²	16.0			
校正总计	0.244	15.0			

表 6 正交仿真分析速度均值标准差比对表

Tab. 6 Orthogonal simulation analysis of mean velocity of

the standard deviation		单位:m/s
编码	锥形收缩角 X ₁	中部圆柱长度 X2
1	6.365 0 \pm 0.166 9 <i>a</i>	6.439 0±0.168 2a
2	6.343 3±0.106 8a	6.434 7 \pm 0.078 6 <i>a</i>
3	6.316 9 \pm 0.118 6 <i>a</i>	6.3337 \pm 0.0119 ab
4	6.392 2±0.154 3a	6.209 9 \pm 0.008 3 <i>b</i>

采用 Duncan's multiple range test 方法分析,同一列不同字 母表示显著性差异。其中小写字母代表是在 0.05 水平下比较,差异显著

由表 5 和表 6 可知,喷嘴结构参数对喷嘴出口 速度均值影响显著性依次为:中部圆柱长度、锥形收 缩角与中部圆柱长度的交互作用、锥形收缩角。其 中,中部圆柱长度的显著性小于 0.05,即其对喷嘴 出口平均速度有显著影响;锥形收缩角与中部圆柱 长度的交互作用、锥形收缩角的显著性均大于0.05, 即二者对喷嘴出口平均速度无显著性影响。鉴于喷 嘴出口速度越大,则注射器的穿透能力越强,因此最 佳尺寸组合为 X14 X21。

表 7 和表 8 分别为利用统计分析软件 SPSS 对 16 组编号喷嘴出口平均速度所绘方差分析与均值 标准对比。

由表 7 和表 8 可知,喷嘴结构参数对喷嘴出口 湍流强度均值影响显著性依次为:中部圆柱长度、锥 形收缩角、锥形收缩角与中部圆柱长度的交互作用。 其中,中部圆柱长度和锥形收缩角的显著性均小于 0.05,即二者对喷嘴出口平均湍流强度有显著影响; 锥形收缩角与中部圆柱长度的交互作用的显著性大 于 0.05,即其对喷嘴出口平均湍流强度无显著性影 响。鉴于喷嘴出口湍流强度越小,则注射器的射流 可控性越好,因此最佳尺寸组合为 X₁₄ X₂₁。

表 7 正交仿真分析湍流强度均值方差分析表

Tab. 7 Orthogonal simulation analysis of mean turbulence intensity variance

源	Ⅲ型平方和	自由度	均方	F 值	显著性
校正模型	0.013	9.000	0.001	55.600	0.000
截距/mm	19.40	1.00	19.40	7.40×10 ⁵	0.000
锥形收 缩角/(°)	0.001	3.000	0.000	7.490	0.019
中部圆柱 长度/mm	0.012	3.000	0.004	157.000	0.000
锥角/(°) * 长度/mm	0.000	3.00	6.70 $\times 10^{-5}$	2.550	0.152
误差	0.000	6.00	2.60×10 ⁻⁵		
合计	19.400	16.00			
校正总计	0.013	15.00			

表 8 正交仿真分析湍流强度均值标准差比对表

 Tab. 8
 Orthogonal simulation analysis of mean turbulence intensity of the standard deviation

 %

编码	锥形收缩角 X1	中部圆柱长度 X2
1	$1.1085 \pm 0.0273a$	1.056 2±0.014 4c
2	$1.105\ 9\pm0.028\ 1ab$	1.100 9 \pm 0.009 3b
3	1.097 1±0.034 0bc	$1.120\ 0\pm 0.004\ 3a$
4	1.0937 \pm 0.0394c	$1.128\ 1\pm 0.002\ 3a$
亚田 Dung	an'a multiple range test d	计注入托 同一 如不同字

米用 Duncan's multiple range test 方法分析,同一列不同字 母表示显著性差异。其中小写字母代表是在 0.05 水平下比较,差异显著

图 11 为 16 组喷嘴的出口速度均值与湍流强度 均值变化曲线图。从图中可以看出,当尺寸组合为 X₁₄X₂₁时,即锥形收缩角为 30°,中间圆柱长度为



图 11 16 组喷嘴的出口速度均值与湍流强度均值变化 曲线图

Fig. 11 Mean value of velocity and turbulence intensity of the nozzle

0.2 mm,编号为 M 的喷嘴可得到较佳的射流特性, 此时出口速度均值为 6.56 m/s,湍流强度均值为 1.04%。

5 结 论

采用 Fluent 分析软件模拟所得到的射流形态与张雷的实验形态相吻合,说明了笔者所建立模型及相关设置的正确性。

 2)通过仿真分析,相较于圆柱形喷嘴、锥形喷 嘴和锥柱扩散形喷嘴,锥柱形喷嘴的射流可控性较 好,能得到对称分布的射流形态。

3)利用 SPSS 软件对仿真结果进行分析发现, 中部圆柱长度对喷嘴的平均喷射速度和平均湍流强 度具有显著影响,锥形收缩角对前者无显著影响,而 对后者具有显著影响,中部圆柱长度和锥形收缩角 的交互作用对前者和后者均无显著影响。

4) 通过对锥柱形喷嘴的结构参数进行优化分析,发现当锥形收缩角为 30°,中间圆柱长度为 0.2 mm时,锥柱形喷嘴可得到较佳射流特性,此时 出口平均速度可达 6.56 m/s,湍流强度均值为 1.04%。

参考文献

- Mitragotri S. Current status and future prospects of needle-free liquid jet injectors [J]. Nature Reviews Drug Discovery, 2006(5):543-548.
- [2] 邵文鹏,王韵晴,李闻涛,等. 无针注射器的研究进展
 [J]. 中国医疗器械信息, 2015(5):30-33, 55.
 Shao Wenpeng, Wang Yunqing, Li Wentao, et al.
 The research progress of needle-free injector[J]. China
 Medical Device Information, 2015(5):30-33, 55. (in Chinese)
- [3] 田汉波. 浅谈无针注射技术[J]. 医疗卫生装备, 2010,31(4):106-107.
 Tian Hanbo. Brief discussion on needleless injection
 [J]. Chinese Medical Equipment Journal, 2010,31
 (4):106-107. (in Chinese)
- [4] Schoubben A, Cavicchi A, Barberini L, et al. Dynamic behavior of a spring-powered micronozzle needle-free injector[J]. International Journal of Pharmaceutics, 2015,491(1-2):91-98.
- [5] Tagawa Y, Oudalov N, Ghalbzouri A El, et al. Needle-free injection into skin and soft matter with highly focused microjets[J]. Lab on A Chip, 2013,13(7):

1357-1363.

- [6] 张涛,孙立宁,蔡鹤皋. 压电陶瓷基本特性研究[J]. 光学精密工程,1998,6(5):26-32.
 Zhang Tao, Sun Lining, Cai Hegao. Study on basic characteristics of piezoelectric ceramics [J]. Optical Precision Engineering, 1998,6(5):26-32. (in Chinese)
- [7] 赵淳生. 超声电机技术与应用[M]. 北京:科学出版 社,2007:6-8.
- [8] Stachowiak J, Von M, Li T, et al. Piezoelectric control of needle-free transdermal drug delivery[J]. Journal of Controlled Release, 2007,124(1-2):88-97.
- [9] Arora A, Hakim I, Baxter J, et al. Needle-free delivery of macromolecules across the skin by nanoliter-volume pulsed microjets[J]. Proceedings of the National Academ of Science, 2007,104(11):4255-4260.
- [10] 李金柱. 无针注射器性能研究及结构设计[D]. 武汉: 华中科技大学, 2007.
- [11] 彭睿.无针注射器动力学仿真及其注射机理的研究 [D].武汉:华中科技大学,2009.
- [12] Adibi H, Rezaei S, Sarhan A. Investigation on using high-pressure fluid jet in grinding process for less wheel loaded areas[J]. The International Journal of Advanced Manufacturing Technology, 2014, 70(9): 2233-2240.
- [13] Li Fudong, Xu De, Zhang Tianping, et al. Technology developments of micro fluid dispensing [C] // Proceedings of the 2015 Chinese Intelligent Systems Conference: Volume 2. Berlin, Heidelberg: Springer Berlin Heidelberg, 2016:171-180.
- [14] 何枫,谢峻石,杨京龙.喷嘴内部流道型线对射流流 场的影响[J].应用力学学报,2001,18(4):114-119.
 He Feng, Xie Junshi, Yang Jinglong. Influence of nozzle

internal flow path on jet flow field[J]. Journal of Applied Mechanics, 2001,18(4):114-119. (in Chinese)

- [15] 胡仁喜,余华兵,康士廷. FLUENT14.5 流场分析从 入门到精通[M].北京:机械工业出版社,2014:312-334.
- [16] 张雷,邬义杰,李佳琪,等. 剂量和深度可调式无针 注射器的研究[J]. 中国机械工程,2011,22(4):447-451.

Zhang Lei, Wu Yijie, Li Jiaqi, et al. Study on dose and depth adjustable needleless syringe[J]. China Mechanical Engineering, 2011,22(4):447-451. (in Chinese)

[17] Khalil A, Gupta A. Velocity and turbulence effects on high intensity distributed combustion[J]. Applied Energy, 2014,125(125):1-9.



第一作者简介:张铁民,男,1961年11 月生,博士、教授、博士生导师。主要研 究方向为微机电系统、机器人技术和智 能检测与控制技术。曾发表《基于 DM642的高地隙小车的田间路径识别 导航系统》(《农业工程学报》2015年第 31卷第4期)等论文。 E-mail:tm-zhang@163.com

通信作者简介:梁莉,女,1963 年 7 月 生,高级实验师。主要研究方向为自动 化检测与控制技术、机械设计。 E-mail: ll-scau@ 163. com