# 横流 CO。激光器的二维增益分布

陈丽吟 楚泽湘 陈海韬 (中国科学院力学研究所)

提要: 用一维气流、准二维放电模型算出垂直于电极平面的等增益线二维分布。研究了放电区气体流速、放电参数以及气体成分等对小信号增益沿流动方向变化规律的影响。对于每一气体压力,有与最佳增益曲线对应的流速范围。将计算结果与实验结果进行了比较。

# Quasi two-dimensional gain distribution of a transverse flow CW CO<sub>2</sub> laser

Chen Liyin, Chu Zexiang, Chen Haitao (Institute of Mechanics, Academia Sinica)

**Abstract**: A quasi two-dimensional transverse electrical discharge model is developed with which contours with constant unsaturated gain  $G_0$  in X-Z plane are obtained. The effects of the initial conditions on the spatial distribution of T, p, u, E/n and  $G_0$  along the flow axis are numerically investigated. It shows that there is an optimum flow velocity corresponding to the best gain distribution for a given operating pressure. The calculated results are compared with the experimental ones.

本文研究放电区中光轴、电流方向和气流方向三者相互垂直的放电横流 CW CO<sub>2</sub> 激光器。在此放电区中,同时发生分子(原子)的电离和复合、电子态和振动态的电激励、各组元间的碰撞弛豫消激发以及光吸收、发射和振荡等过程,形成了一种复杂的非平衡流动问题。过去的理论工作以解析分析居多,但由于模型过于简化,难以对增益特性做详细的描述。例如在 T. A. Cool<sup>[1]</sup> 和 H. A. Hassan<sup>[2]</sup> 的工作中,假定电激励发生在光腔上游,气流进入光腔以前便已有粒子

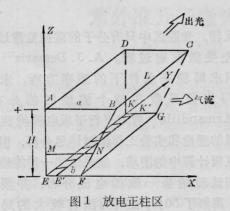
数反转,光腔区中只有分子的碰撞弛豫过程和光受激发射过程。A. J. Demaria<sup>[3]</sup>等人只求解稳态条件下的速率方程,未能取得增益系数在整个激励区的分布。E. Armandillo<sup>[4]</sup>曾对平行平板电极横流激光器的理论和实验工作做过详尽分析,但为了克服计算中的困难,他采用了一种能使计算和试验结果一致的电流分布,并假定CO<sub>2</sub>离解了50%,这种方法有较大的局限性。以上工作都建立在一维分析的基础上,

收稿日期: 1983年4月27日

而实验却表明增益系数是二维分布的<sup>[5,67]</sup>。 本文提出一种简单的一维气体流动、准二维 放电模型,用数值方法定量或半定量地模拟 垂直于电极平面沿流动方向的二维增益分 布,以及流动参数对增益分布的影响。

#### 一、理论模型

放电模型: 考虑一个以金属板 ABCD 为 阳极, EE'K'K 为阴极(可以是管、板或 针),极间垂直距离AE=H的电极构形(图 1)。工作气体从 AEKD 平面流入。 在两极 间加入适当电压,产生辉光放电,形成了侧面 为 AEFB、宽为 L 的放电区。除 EE'K'K 附近为阴极暗区, ABCD 附近为阳极暗区 外,其余大部分为正柱区。假定气体温度、流 速、压力及电流密度等宏观量沿 y 方向都是 相同的,而沿 x、z 两方向却有差异,形成 x-z 平面的二维图象。再假定气流中的动量、质 量和能量传递过程沿 z 方向可以忽略, 近似 将每一 x-y 平面层看成是彼此独立的。只要 给出某一高度上的电流密度和电场强度,便 可以对该高度进行一维流体力学计算,得 出该 x-y 平面上的气流温度、浓度以及小信 号增益的一维分布。再对不同高度 2 进行计 算,这样,便组成我们的准二维放电流动模 型。



在正柱区内电流密度 j 是按(1) 式分布的,它是高度 z 的函数:

$$j = \frac{HJ}{[Hb + (a-b)z]L} \tag{1}$$

式中J是总电流,a=AB, b=EF, H 为极间距离。调节a、b、H 和L,可以灵活地改变 x-z 平面上的电流密度,以适应器件的形状及布置。

电子密度 ne 的分布近似地由下式给出:

$$n_e = \frac{j}{\nu_D e} \tag{2}$$

式中νρ为电子迁移速率, e 为电子电荷。

在阴极表面及附近的暗区中,电子运动速度很小,有效振动激发速率也很小。因此,有效的电子密度为零。为满足这一条件,我们设从阴极附近某处起,电子密度按正弦函数向阴极过渡到零。

对于平行平板电极,电场 E 为常数,但由于沿 x 方向气流温度逐渐升高,粒子数密度 n 相应减少,故此 E/n 沿 x 方向是逐渐升高的。对于针(管)对板电极,E 沿 x 方向下降,n 也是沿 x 方向减小。实验表明 E/n 在正柱区中变化不大,这里近似取为常数。

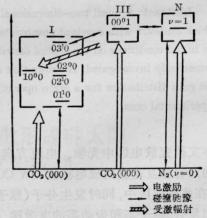


图2 能级图

正柱区中气体分子之间以及分子与电子之间存在频繁碰撞,并进行能量交换,其过程简单地用图 2 来描述。假定转动和平动处于平衡,并忽略电离及 CO<sub>2</sub> 在电子作用下的分解反应。按传统的方法将 CO<sub>2</sub> 和 N<sub>2</sub> 分子的振动态简化为相互独立的简振振型 *I、III* 

和 N。每个振型是一个谐振子,用振动温度  $T_{i}$ 来描述,粒子数用玻尔兹曼分布表示:

$$n_i^{(l)} = n_i^{(0)} e^{-\frac{lh\nu_i}{kT_i}} \tag{3}$$

 $n_i^{(1)}$  表示 i 振型第 l 振动能级的分子数密度, $\nu_i$  为频率, $T_i$  为振动温度,h、k 分别为 普 朗克及玻尔兹曼常数。

按图 2, 这三个振型的粒子数生 成 率 方程为:

$$\frac{dn_1}{dt} = \left(\frac{dn_1}{dt}\right)_{\text{MH}} + \left(\frac{dn_2}{dt}\right)_{\nu_2 \to T} + \left(\frac{dn_2}{dt}\right)_{\nu_3 \to 3\nu_2} + \left(\frac{dn_2}{dt}\right)_{\text{HBM}} \tag{4}$$

$$\frac{dn_3}{dt} = \left(\frac{dn_3}{dt}\right)_{\nu_3 \to 3\nu_2} + \left(\frac{dn_3}{dt}\right)_{\nu_3 \to \nu_N} + \left(\frac{dn_3}{dt}\right)_{\text{HBM}} + \left(\frac{dn_3}{dt}\right)_{\text{HBM}} \tag{5}$$

$$\frac{dn_N}{dt} = \left(\frac{dn_N}{dt}\right)_{\nu_N \to \nu_3} + \left(\frac{dn_N}{dt}\right)_{\nu_{N \to T}} + \left(\frac{dn_N}{dt}\right)_{\nu_{N \to T}} + \left(\frac{dn_N}{dt}\right)_{\text{HBM}} \tag{6}$$

每个  $\left(\frac{dn_i}{dt}\right)$  项参见[7] 附录 B。

## 二、数学表达式

在正柱区每一高度上,气流是定常一维理想流体,服从下面的守恒方程组:

$$\frac{d}{dx}(\rho u) = 0 \tag{7}$$

$$\rho u \, \frac{du}{dx} + \frac{dp}{dx} = 0 \tag{8}$$

$$\frac{d}{dx}\left(h + \frac{u^2}{2}\right) = \frac{jE}{\rho u} - \frac{1}{\rho u}\frac{dq}{dx} \qquad (9)$$

$$u \frac{dn_i}{dx} = \omega_i \quad (i=2, 3, N) \qquad (10)$$

$$p = \rho \, \frac{R}{M} \, T \tag{11}$$

式中 $\rho$ 、u、p、h、E、 $\omega$ i和 M 分别表示气体密度、流速、压力、每克气体的焓、电场强度、动力学速率和混合物的分子量。因为这里不考虑传热,也不输出激光,因而

$$\frac{dq}{dx} = 0$$

方程(10)右端由方程组 $(4)\sim(6)$ 表示。将方程(9)对 $\alpha$ 积分,整理后得:

$$T = \frac{h_0 - HV - EU + EX}{\frac{R}{M} \left[ \frac{7}{2} (\psi_{\text{CO}_2} + \psi_{\text{N}_2}) + \frac{5}{2} \psi_{\text{He}} \right]}$$
(12)

其中 HV 为振动能,

$$EX = \frac{jE}{\rho_0 u_0} x$$
,  $EU = \frac{1}{2} (u_0^2 - u^2)$ ,

下标表示正柱区进口条件, $\psi_M$ 为组元M在混合气体中的分子百分比。M=1,2,3代表 $CO_2,$   $N_2,$  He。从方程(7),(8)和(11)可以求出:

$$u = \frac{1}{2} \Big( B \pm \sqrt{B^2 - 4(R/M)T} \Big)$$
 (13)

$$P = P_0 + \rho_0 u_0^2 - \frac{1}{2} \rho_0 u_0$$

$$(B \pm \sqrt{B^2 - 4(R/M)T})$$
 (14)

其中  $B = (P_0 + \rho_0 u_0^2)/\rho_0 u_0$ 

计算的步骤是: 给定进口参数  $T_0$ 、 $P_0$ 、 $u_0$ 、 $\psi_M$  和正柱区形状 a、b、H、L 及 j 和 E 的分布,将方程组  $(4) \sim (6)$  和 (12) 耦合求  $n_i$  和 T。积分从 x=0 开始,一直到 BCGF 端之后。由方程 (3) 求  $T_i$ ,由方程 (11)、(13)、(14) 求 P、u、 $\rho$ 。将求得的  $n_{100}$  和  $n_{001}$  代入公式 (15),就可求出某高度 z 值沿 x 轴的小信号增益  $G_0$ :

$$G_{0} = \left(\frac{\lambda^{2}}{4\pi \tau_{21} \nu_{o}}\right) \times \left(n_{001} \frac{43.4}{T} e^{-\frac{211.5}{T}} - n_{100} \frac{46.0}{T} e^{-\frac{235.6}{T}}\right)$$

$$(15)$$

式中  $\lambda=10.6$  微米,  $\tau_{21}$  是自发辐射寿命 (5.38 秒),  $\nu_{c}$  是碰撞频率。由于运转压力较高,这里只考虑压力加宽。

用龙格-库塔法进行数值积分。所用电激励速率系数、电子迁移速率、电子温度均取自[8]。所用碰撞弛豫速率系数取自[9~12]。

## 三、计算结果和讨论

本文计算的主要参数范围是:  $T_0$ = 293 K,  $P_0$ =20~50(托),  $u_0$ =30~310 米/秒,

气体组分 $[CO_2]$ : $[N] = [0.03 \sim 0.05]$ : $[0.29 \sim 0.17]$ ,其余为[He],

j=10~30毫安/厘米²,

 $E/n = (1.9 \sim 3.0) \times 10^{-16}$  伏·厘米<sup>2</sup>。

图  $3\sim7$  是在高度 z=1.5 厘米处,沿流动方向的小信号增益和流动参数的计算值。从这些图可以看到,气流压力 P 沿 x 方向变化不大,温度 T 和速度 u 略有上升, $T\approx T_2$ , $T_N$  略大于  $T_3$ 。如果继续提高气流速度,则计算得的最大温升和最大速度差减少,如表1所示。这说明流速增加可以有效地排除废能,可以克服由于温升而使下能级堵塞造成增益下降的瓶颈效应。这是流动激光器比静止激光器优越之处。因此,气流压力 P 可以取得高些。

图 3 和图 4 的区别主要是气流压力不同。图 4 中各参数曲线沿 x 方向变化都比图 3 的曲线陡。这说明压力升高对分子间的碰撞消激发反应影响较大的缘故。图 6 表

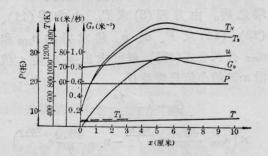


图 3 T、Ti、u、P、 $G_0$  沿 x 方向的变化  $E/n=2.2\times10^{16}$ 伏·厘米 $^2$ ;  $\psi_1$ : $\psi_2$ : $\psi_3$ =0.05:0.27:0.68; MN=5 厘米;  $P_0$ =20 托

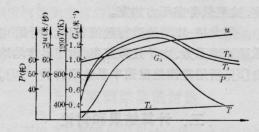


图 4 T、Ti、u、P、 $G_0$  沿 x 方向的变化  $E/n=2.2\times10^{-16}$  伏·厘米²;  $\psi_1:\psi_2:\psi_3=1:2:7;$  MN=5 厘米;  $P_0=50$  托

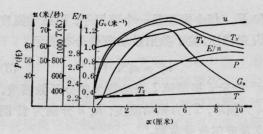


图 5 T、Ti、u、P、 $G_0$ 、E/n 沿 x 轴的变化  $P_0$ =50 托;  $(E/n)_0$ =2.2×10<sup>-16</sup> 伏·厘米²;  $\psi_1$ : $\psi_2$ : $\psi_3$ =1:2:7; MN=5 厘米

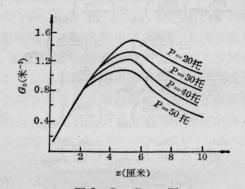


图 6 G<sub>0</sub>-P<sub>0</sub>~**x**图 10<sup>-16</sup>伏·厘米²; u<sub>0</sub>=30米/秒; T<sub>0</sub>=293

 $E/n=2.2\times10^{-16}$  伏·厘米²;  $u_0=30$  米/秒;  $T_0=293$ K;  $\psi_1:\psi_2:\psi_3=1:2:7$ ; MN=5 厘米

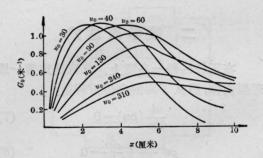


图 7 G<sub>0</sub>-u<sub>0</sub>~x图

 $E/n=2.2\times10^{-16}$  伏·厘米²;  $P_0=50$  托;  $T_9=293$ K;  $\psi_1:\psi_2:\psi_2=1:2:7$ ; MN=5 厘米

表1 流速和温升、速度增量关系

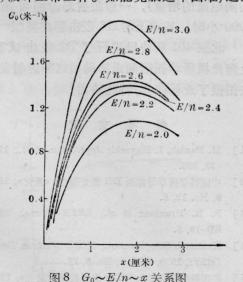
P (托)	1:2:7				20
CO <sub>2</sub> :N <sub>2</sub> :He					5:25:70
uo(米/秒)	30	40	60	90 130 240 310	70
u-u0(米/秒)	18	17	16	15 14.5 14 16	19
$T-T_0(^{\circ}\mathrm{C})$	175	130	80	47 30 11 7	37

x=10 厘米,  $T_0$ =293 K, MN=5 厘米, E/n=2.2×10 $^{-16}$  伏・厘米<sup>2</sup>

明,当比电功率不变时,压力增加会使小信号增益 Go 沿 & 方向较快地下降。

当外加电功率不变时,由图 7 看 到, $u_0$  从 30 米/秒提高到 70 米/秒,增益峰值基本不变,只是峰值位置后移,有效增益面积扩大。从而引出结论:对于某一工作压力,存在最佳流速范围,过份加大流速并无好处。图 7 中  $P_0$ =50 托, $u_0$ =60~70 米/秒的 $G_0$ ~ $u_0$ ~x关系与[6]中的实验结果基本一致,差别在于实验值  $G_0$ 沿x下降较快。这是由于在我们的计算中采用了沿x方向均匀分布的电流密度的缘故。

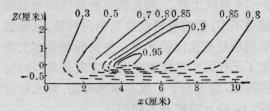
图 8 给出了相同工作条件下不同 E/n时的  $G_0 \sim x$  图。  $G_0$  随 E/n 增大而迅速提高,但达到峰值后下降也更陡一些。 质量流量不变,提高 E/n 值意味着比电功率增加。在目前实验水平,提高比电功率容易发生电弧,破坏正常工作。如能克服这个困难,适当



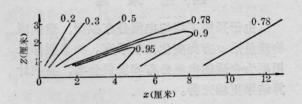
 $u_0$ =70 米/秒;  $P_0$ =50 托;  $T_0$ =293 K;  $\psi_1$ : $\psi_2$ : $\psi_3$ =1:2:7; MN=3 厘米; E/n=(2.0~3.0)×10<sup>-16</sup> 伏·厘米²



(a) 梯形辉光区中的等增益分布图 AB=5.5 厘米; EF=2.9 厘米; H=3 厘米



(b) 梯形辉光区中的等增益分布图 AB=8 厘米; EF=3厘米; H=3 厘米



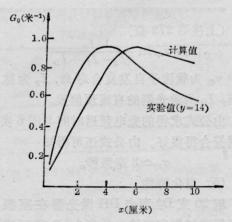


图 10 计算与实验的比较  $u_0$ =70 米/秒;  $P_0$ =20 托;  $T_0$ =293 K; E/n=2.2×  $10^{-16}$  伏·厘米²;  $\psi_1$ : $\psi_2$ : $\psi_3$ =5:27:68, MN=5.5 厘米

提高E/n值对提高增益是有好处的。

图 9 是 *x-z* 平面的等增益曲线图。(*a*)、(*b*)、(*c*) 代表三种不同正柱区形状的计算结

果。此图和[5,6]中的实验曲线相似,但曲线的疏密间隔不同。其原因是文献[6]中阴极下部有一股冷气流过,与激活介质混合,有效电子密度减少,因此下方实验曲线收拢,与本模型不尽相同。文献[5]中由于压力很高,曲线自然密集。

图 10 给出了本文计算与[6] 中图 4 的 y=14 曲线比较。理论和实验曲线的增益峰值差不多,但前者峰值位置稍向后移,且峰值后的增益变化比较平缓。主要问题是本文假定了正柱区中电流密度沿  $\alpha$  方向是均匀的。实际上,由于电子扩散和来流冲击,辉光区后移,  $n_e$  沿  $\alpha$  方向并不均匀。

#### 四、结 束 语

由于采用了均匀电流分布模型,造成诸物理量沿 x 方向变化比较平直。如果能够采用更为合适的电流分布和场强分布,将使计算结果更臻完善。

从计算结果看出,只要各z 层进口参数相同,因加入电流而引起的流动参数沿z 方向的变化很小。以x=4 厘米处的计算结果

为例。当z从0变到H=3厘米时, $\Delta u\sim3$ 米/秒, $\Delta T\sim8$  K, $\Delta P\sim0$ ,说明忽略不同z平面的动量,质量和能量交换是可行的。

感谢我所 CO<sub>2</sub> 流动激光器实验组的同志们有益的讨论和帮助。

#### 参考文献

- [1] T. A. Cool; J. Appl. Phys., 1969, 40, No. 9, 3563.
- [2] H. A. Hassan et al.; AIAA J., 1972,10, 414.
- [3] A. J. Demaria et al.; AIAA Paper, No. 71-63.
- [4] E. Armandillo, A. S. Kaye; J. Phys. D. Appl. Phys., 1980, 13, No2. 321~328.
- [5] Toshimitsu Akiba et al.; IEEE J. Quant. Electr., 1979, QE-15, No. 3, 162.
- [6] 赵建荣等;《中国激光》,1983, 10, No. 10, 743.
- [7] R. K. Seals; AIAA Paper, No. 71-588.
- [8] G. Befefi 编; "Principles of Laser Plasmas", John Wiley and Sons, Inc., 1976, p. 394.
- [9] R. L. Taylor et al.; Review of Modern Physics, 1969, No. 4, 1.
- [10] Gen Inoue; J. Phys. Soc. of Japan, 1975, 38, No. 3, 870.
- [11] J. T. Yarelley; JCP, 1967, 46, No. 11, 4491.
- [12] C. B. Moore; JCP, 1967, 46, 4222.
- [13] J. C. Stephenson; JCP, 1971, 54, No. 7, 3097.

(上接第 272 页)

$$t_d \!=\! au_{sp} \ln rac{I_p}{I_p \!-\! I_{th} \!+\! I_D}$$

式中 $\tau_{sp}$ 为载流子自发复合寿命, $I_p$ 为脉冲电流, $I_D$ 为激光器的直流预偏置。

由公式求得的光电延迟时间与图 6 实验 数据符合得很好。由公式还可得知

#### (5) 退化特性

取 20 支  $D_2^+$  轰击 DH 激光器 在室 温 充 氮气氛中以恒定光输出功率  $1\sim3$  毫 瓦 进 行 老化考验。结果表明:有一部分器件表现为快 退化的特性,即在老化过程中,阈电流  $I_{th}$  增 加很快,激射寿命小于 200 小时。 对于退化率  $\Delta I_{th}/I_{tho} < 4\%/1000$  小时的器件(这里  $I_{tho}$  代表初始阈电流, $\Delta I_{th}$  为经过 1000 小时

后國电流的增量),一般激射寿命都可超过 5000 小时。基本上与日\* 轰击器件类似<sup>[5]</sup>。

北京 401 所协助进行了 D<sup>±</sup> 轰 击 试 验, 上海光机所单振国同志协助用红外透射发光 法拍摄了近场图样,特此致谢。

#### 参考文献

- [1] M. Panish, I. Hayashi; Appl. Phys. Lett., 1970, 16, 326.
- [2] 中国科学院半导体所 DH 激光器组;《激光》, 1979, 6, No. 12, 8.
- [3] B. R. Pruniaux et al.; IEEE Trans., 1972, ED-19, 5.
- [4] Kenneeth Steeples et al.; IEEE Electron Device Letters, 1980, EDL-1, No. 5, 72.
- [5] 中国科学院半导体所 DH 激光器组;《激光》,1981, 8, No. 5, 16.