

点火信管和 起爆信管的設計原理

M. Ф. 华西里也夫 著



国防工业出版社

点火信管和 起爆信管的设计原理

M. Φ. 华西里也夫 著
安克刚、倪明谦 合译
许 喊 子 校



国防工业出版社

原书第三版序言

本教程是供荣获列宁勳章和苏沃罗夫勳章的捷尔任斯基紅軍炮兵学院里那些专门研究彈藥的学员用的，同样也适合从事这方面工作的工程师使用。本教程的任务是按照学院大綱（此大綱在各个部分有很大的增补）在設計点火信管和起爆信管問題方面，奠定起科学理論的基础。

点火信管机构的多种多样性，使在設計中能按照对彈丸所提出的战术与技术方面的要求进行广泛的选择。在給定的外廓尺寸中点火信管机构和零件的选择及相互配置是設計的第一阶段，接着第二阶段就是对这些机构和零件进行驗算。根据点火信管的用途和构造，在某些情况下其計算可能限于檢查一些最重要零件的安全和解除保險上；这种情况往往在設計点火信管中仅选配在实际中已充分受到校核的机构和零件时才会遇到。在其他情况下上述計算是不够的，还需要求出在彈丸运动各期間中零件运动的諸元。設計帶新机构和新零件或虽是旧零件但在新的条件下工作的点火信管时就是屬於这类情况。求点火信管零件运动諸元在研究某些專門問題时也必須进行，例如計算用新式火炮射击时偏心率对点火信管解除保險的影响，計算点火信管全部解除保險的經過距离，确定由于点火信管而引起彈丸早炸的原因等等。但是在所有情况下，只須計算点火信管中的那些重要零件，就是在处理中，发射时，彈丸飞行中以及与障碍物相碰击时，它的动作决定着点火信管在勤务处理中和射击时的安全和在目标上的正确作用的那些零件，屬於这类零件的一般有点火信管的击針、保險器、彈簧以及各种能动零件。

零件的相对运动原理是点火信管和起爆信管的一般理論基础，这些零件的移动是通过經常与彈丸連結在一起并在彈丸运动

各期間內与彈丸一同加速的坐标系来研究。零件相对运动的原理在任何期間內都与彈丸运动規律无解析关系，因此可以导出很简单的（无須特殊假設）公式来，用这些公式并借助于彈道表来进行計算，其准确性決定于彈道表。彈道学研究彈丸在膛內、后效期和在空中飞行时的运动規律，而不研究彈丸在固体障碍物中（此时点火信管应給彈丸以必要的作用）的运动。如果注意到彈丸在空中运动的期間在点火信管零件計算上不起重要作用，而大部現代点火信管和起爆信管是在強制期和后效期解除保險，对这两个期間还没有充分的研究，所以上述計算的必要准确性，仅当彈丸在最大压力和炮口压力之間的膛內运动时才可以得到保証。射击时点火信管零件解除保險的問題也可以必須的准确性来解决，因为要达到这个目的，只要知道膛內的最大压力和彈丸离膛时之轉数即可。

上述情况給予从理論上充分研究本教程中諸問題的可能性，这些問題就是关于点火信管各机构当彈丸在膛內运动和在空中飞行时之作用問題。关于強制期和后效期的問題，本教程內所講到的計算法与彈丸在这些期間的运动規律沒有直接关系，并在建立运动規律时可能适应于实际規律。关于后效期的問題，对彈底上的压力是采用任意近似压力分布的規律，而对彈丸的速度則認為是常数并与初速相等。至于彈丸击入障碍物时点火信管的动作問題，由于沒有在这方面計算彈丸运动的适当公式，所以在本教程內就沒有研究这些問題。

在本書附录中，針對理論的主要部分收集了一些驗算和习題，并有各种图表、图解和表。

本教程第三版补充了一些新的理論和近年来出現的零件及机构的計算。变动最大的是关于着发机构的一章。从这章中把隔离雷管的装置分出来作为单独的一章来研究。此外，增添了关于起爆信管不正确作用的一章。在这章里闡明彈丸由于起爆信管的原因而发生早炸的主要原因，并說明防止这种現象的方法。

由于在苏联和外国的参考材料中沒有任何理論材料可以供給

本教程参考，所以本教程沒有引用任何参考材料。不过 § 21, 22 和
23 应除外，§ 21 和 22 的部分材料是取于加里諾夫斯基工程师的著
作“机械时间点火信管各組成部分”的第一卷（1920 年 Воеинпром
版），但經大大修改了；在 § 23 中关于惯性机构灵敏度的問題是
取于“点火信管着发机构”一文（1911 年 Compaye 版）。

为便于理解，本教程收集了很多例題、略图、图解、图表，
以解釋教程中所研究的問題。

年 1 月

作 者

目 录

第一章 点火信管各零件的基本計算

§ 1. 彈丸沿炮膛运动时，作用在点火信管各个零件上的諸力。 慣性力和离心力的計算式。	1
§ 2. 直線解除保險和离心解除保險系数；彈丸轉數。求 k_1 , k_2 和 N_{\max} 的例題，发射时零件强度的檢查。	8
§ 3. 剛性型慣性保險器。安全和可靠解除保險的条件，实际中 发生的偏差。运输保險器和火薬保險器的使用。	13
§ 4. 剛性型保險器抗力极限的計算。极限的决定和檢查；当 k_1 很大或很小时的各种情况。例題。使用裝药气体作用來解 除保險。	17
§ 5. 用彈簧作慣性零件的保險器。安全和可靠解除保險的条件 式。实际中的偏差。彈簧抗力极限的計算。例題。	22
§ 6. 用顛簸和投擲法檢查点火信管的安全性。例題。偏心对彈 簧零件在发射时解除保險的影响。例題。	28
§ 7. 裝有螺旋彈簧的离心保險器。彈丸滚动的情形；滚动时的 安全系数。安全和可靠解除保險的条件式。	36
§ 8. 安全极限的減低。极限的檢查。例題。离心保險器的傾斜 裝配。鋼珠保險。安全性和解除保險的条件式。	41
§ 9. 带环状彈簧的离心保險器。安全和可靠解除保險的条件式。 例題。带板状彈簧的旋轉离心保險器。	47
§ 10. 彈丸在空中飞行时作用在点火信管各零件上的諸力。力 F 大小的变化。爬行系数和空气压力系数。計算公式。	54
§ 11. 計算螺旋圓柱彈簧的說明。計算例題；彈簧抗力极限的決 定。环状和板状彈簧的計算公式。	59

第二章 慣性作用的时间机构

§ 12. 慣性和彈簧作用的時間击針或活動火帽座；剛性型保險器 和彈簧的使用，击針-彈簧系的动能；直線慣性力的影响。	69
---	----

§ 13. 装有保險彈簧的舌針。舌針-彈簧系的運動方程式。運動諸元的計算。行程和速度圖的繪制。檢查火帽發火的可靠性。	74
§ 14. 裝剛性型保險器的活動火帽座。在保險器抗力不變和抗力與壓縮成反比的條件下活動火帽座的運動方程式。運動諸元的計算。	81
§ 15. 配置在彈丸轉軸外側的活動火帽座(或舌針)。活動火帽座和舌針的運動方程式；運動諸元的計算。摩擦力的影響和偏心距的計算。	91
§ 16. 彈簧舌針。有摩擦時和無摩擦時，舌針-彈簧系的運動方程式，運動諸元的計算。關於計算的簡法。	97

第三章 离心和旋转机构

§ 17. 离心保險器和平移舌針。一般情況。離心子的傾斜及其制動條件，離心子-彈簧系在一般情況下的運動方程式。	106
§ 18. 脫發舌針的離心子。簡化方程式。離心子解除保險開始時間的求法和運動諸元的計算。離心子和舌針嚙合溝的使用。	112
§ 19. 慢性活動火帽座的離心子。離心子-彈簧系的運動方程式。解除保險開始時間的求法和運動諸元的計算。傾斜配置離心子的情形。	120
§ 20. 發射時和彈丸在空气中飛行時起作用的離心舌針。舌針運動方程式。舌針運動開始時間的求法及其在擊打火帽時速度和動能的計算。	127
§ 21. 旋轉離心保險器。保險器的三種類型。發射時作用在保險器上之諸力矩的方程式。運動開始時間的求法。保險器的特徵。	133
§ 22. 旋轉離心舌針。舌針轉動方程式；擊打火帽瞬間運動時間和速度的求法。發射時，時間藥盤的回轉；蓋罩的影響。	139

第四章 慢性着发机构

§ 23. 着发机构，对此种机构的主要要求，刚性型保险器抗力的简单规律及其解析式——直线、圆弧、抛物线。	149
§ 24. 在炮膛内和当弹丸飞出炮口后解除保险的慢性活动火帽座和保险器。刚性型保险器与弹簧的联合使用。保险器-弹簧系的运动方程式，运动诸元的计算。	156
§ 25. 带有解除保险弹簧的脱发舌针；舌针杆和盖罩的使用。舌针	

-彈簧系的运动方程式；运动諸元的計算。.....	166
§ 26. 装有鋼珠保險器的瞬擊針。有彈簧壓力時鋼珠的運動方 程式；運動開始時間的求法。遠離解除保險和自行爆毀 裝置。.....	172
§ 27. 裝有解除保險彈簧的二動着發機構。求運動諸元的公式。 針，活動火帽座行程和速度聯合線圖的作法。.....	180
§ 28. 慢性着發機構在不同彈徑和重量的彈丸中的靈敏度。瞬擊 針對薄的障礙物作用的靈敏度和迅速性。提高靈敏度的 方法。.....	185

第五章 隔离火帽和雷管的装置

§ 29. 隔离火帽的装置，带突起部的活动火帽座，阻塞钢珠，离 心屏。关于构成运动方程式的说明。.....	196
§ 30. 隔离雷管的装置。空室。平移离心滑块。关于构成运动方 程式的说明。旋转活块。.....	203
§ 31. 回转雷管座。回转雷管座的转动方程式，回转开始时间的 求法和转动诸元的计算，发条簧室尺寸的求法。.....	207
§ 32. 离心旋转雷管座。离心旋转座的转动方程式和转动诸元的 计算。回转球。关于构成球的转动方程式的说明。.....	213

第六章 关于起爆信管的不正确作用

§ 33. 弹丸的先期作用及其原因。发射药，弹体金属，装填物， 火帽或雷管及起爆信管的影响。确定早炸的可能原因。.....	219
§ 34. 发射时火帽与雷管由于震动而自行作用，起爆信管中隔离 火帽及雷管的保险装置及其应用。弹底起爆信管没有完全 堵塞。.....	222
§ 35. 在膛内，炮前和弹道上着发机构的作用不正确。惯性零件 ——活动火帽座，针和惯性筒的反跳。发射时瞬击针的 解除保险。.....	228
§ 36. 装有刚性型保险器的着发机构中解除保险簧和保险簧的反 撞。装有活动击针和活动火帽座的各机构的不正常解除保 险。.....	232
§ 37. 由于弹丸在空中飞行时速度的减慢和弹丸震动所产生的惯性 活动火帽座或击针的爬行。装填时弹丸没有装到位的影响 和弹丸转速的降低。.....	238

附录 I 起爆信管解除保險和安全的驗算

1. MT—3式起爆信管安全和解除保險的計算；離心鎖開始移動和慣性鎖開始上升的求法；偏心率的影響；對靶的作用。……… 243
2. 計算裝有鋼珠保險的起爆信管的安全和解除保險；支筒和保險盤之間空隙的決定；求鋼珠和離心扉解除保險的開始。……… 250
3. 計算PT—6式起爆信管着發機構和爆發裝置的安全和解除保險；偏心距的影響；求回轉座解除保險的開始。…………… 257

附录 II 計算擊針，活動火帽座和保險器運動諸元的習題

1. 求M式點火信管時間擊針在擊中火帽時的動能和檢查用1902年式76公厘師加农炮射击时的发火条件（标准装药）。…………… 265
2. 計算22秒點火信管時間活動火帽座的運動諸元和檢查用1902年式76公厘加农炮射击时火帽发火的可靠性（标准装药）。……… 269
3. 求用1902年式76公厘師加农炮射击时，EKZ—16式起爆信管的滑块和擊針的離心子的運動諸元（标准装药）。…………… 274
4. 用1902年式76公厘師加农炮射击时求KT—1式起爆信管着發機構之解除保險諸元（标准装药）。…………… 285

附录 III

1. 习題1—4的綫圖。…………… 290
2. 数值 N_{\max}, k_1, k_2, k_3 和 k_4 的表。…………… 298

第一章

点火信管各零件的基本計算

§1. 彈丸沿炮膛运动时，作用在点火信管各个零件上的諸力。慣性力和离心力的計算式。

在彈丸沿炮膛运动时，作用于点火信管各个零件上的力有：由彈丸綫加速度和切綫加速度所产生的慣性力及慣性离心力。在研究闡明点火信管各零件互相作用的性質諸問題时，一般应了解上述各力的联合作用。对在发射时移动的零件来講这些力可看作是原动力，而对固定的和相互接触的各零件来講这些力則可看作是压力。

上述各力的解析式，根据下列設想不难求出，假設点火信管中有一零件（图1），其質量用 m 来表示，重心距彈丸轉軸的距离用 r 来表示。在彈丸沿炮膛运动时，由于慣性，零件力求保持靜止状态，并給予与其相紧貼的部分以压力。压力的大小或零件所产生的慣性力的大小，可用零件的質量与其加速度的乘积（在这种情况下等于彈丸加速度）来表示。

在时间 t 內，綫速度或平移速度用 V 来表示，角速度用 ω 来表示，并相应地以 $\frac{dV}{dt}$ 和 $\frac{d\omega}{dt}$ 来表示綫加速度和角加速度，因此即可得出求零件慣性力的公式：

$$S = m \frac{dV}{dt} \quad \text{——彈丸綫加速度所产生的慣性力；}$$

$$K = mr \frac{d\omega}{dt} \quad \text{——彈丸切綫加速度所产生的慣性力；}$$

$$C = mr\omega^2 - \dots \text{ 惯性离心力。}$$

式中 加速度 $r \frac{d\omega}{dt}$ 是 $r\omega$ 的导数，而 $r\omega$ 则是弹丸绕半径为 r 的圆周运动的速度或所谓切线速度（ r 为定值）。上面所求得诸式可计算零件对弹丸运动时所产生的诸力，而其值并不依于零件是否不动或沿弹轴平行方向移动而变。若在上述各力的作用下，零件在垂直于弹轴平面上移动（ r 改变），则力 S 的式不变，因为此力的大小与 r 无关，至于力 K 和 C ，其大小的改变则与 r 的改变成比例。

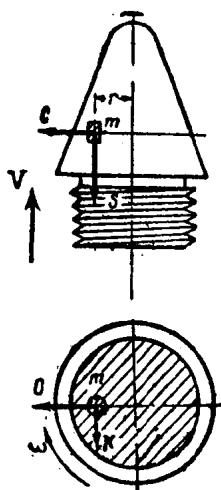


图 1 发射时作用。
在点火信管各零
件上的诸力图

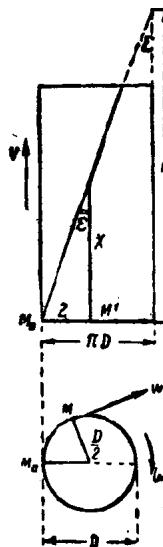


图 2 炮膛展开平面图
(等厚度壁)

为了计算力 S ， K 和 C 的大小，必须知道用经常列在弹道表中的诸值：如弹丸行程 X ，其线速度 V ，弹底压力 P 所表示的弹丸直线加速度，角加速度和角速度的式，上述的 X ， V ， P 是标志弹丸在炮膛内运动时的特性的。

若用 D 表示弹径， M 和 G 表示弹丸的质量和重量，那么按

力学定律可得：

$$P \frac{\pi D^2}{4} = M \frac{dV}{dt},$$

由此可得：

$$\frac{dV}{dt} = -\frac{Pg}{G} - \frac{\pi D^2}{4}, \quad (1)$$

式中 g ——重力加速度。

为了导出 ω 和 $\frac{d\omega}{dt}$ 的各相应关系，我們来研究彈丸沿等齐纏度膛线炮膛的运动（图 2）。

在彈丸沿炮膛行某一距离 X 的同时，彈丸沿半径 $\frac{D}{2}$ 的圆周所經的路程等于：

$$Z = X \operatorname{tg} \epsilon,$$

式中 ϵ ——膛线纏角。

微分上式并設，

$$V = \frac{dX}{dt} \text{——彈丸綫速度,}$$

$$W = \frac{dZ}{dt} \text{——彈丸回轉速度,}$$

即得：

$$W = V \operatorname{tg} \epsilon.$$

由于彈丸沿圆周回轉速度 W 与其角速度 ω 的关系可以等式 $W = \frac{D}{2} \omega$ 来表示，而且 $\operatorname{tg} \epsilon = \frac{\pi D}{\eta}$ ， η ——膛线一轉行程长（纏度），代入后即得：

$$\omega = \frac{2 \pi}{\eta} V, \quad (2)$$

因此

$$\frac{d\omega}{dt} = \frac{2 \pi}{\eta} \frac{dV}{dt}. \quad (3)$$

用公式(1), (2)和(3)可以求出对于等齐縫度膛線所要求的关系。抛物綫形膛線的这些关系的推导在本节末尾再講。

将已得值 $\frac{dV}{dt}$ 代入求力 S 的式中，并改变为計算点火信管各零件所常用的形式：

$$S = \frac{Pp}{G} - \frac{\pi D^2}{4}, \quad (4)$$

式中零件质量 m , 用其重量 p 代替。

所得出之公式表明，对一定的火炮，彈丸和点火信管，慣性力 S 的变化与彈底气体压力成比例。

当 $P = P_{\max}$ 时，达到最大值 $S = S_{\max}$ ，而到后效期結束时，力 S 减至零（图 3）。

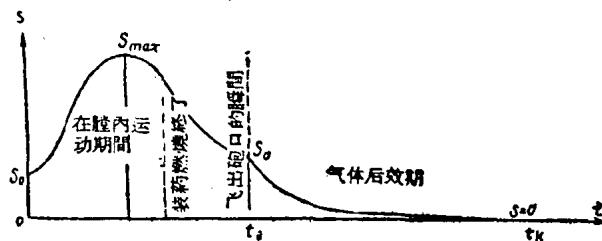


图 3 由彈丸綫加速度所产生的慣性力 S 图解

已知彈丸沿炮膛运动任何瞬間的 P 值，用公式(4)很容易求出該瞬間作用在零件上的力 S 的大小。为此可使用按照彈道公式所計算出的 P 和 t 的数值关系表或綫图。为了計算后效期中的力 S ，必須知道此时彈底压力的分布規律。这种規律至今尚未被彈道学精确地研究出，而解决点火信管机构作用的許多問題（大部分是在后效期內解除保險），則必須知道此种規律。确定計算点火信管的那种規律的理論工作沒有得到令人滿意的結果，而对低的速度來講則与1938年开始的試驗数据不相符合。因此在使用中不得不用其中一个近似定律。用此定律时彈底气体压力在后效期开始时要比結束时減低的快。例如压力按幕函数或指数函数的規律減低就符合这种条件。直綫定律在此时的使用，正如計算的結果与試驗的比較所示，实际上招致了很大的誤差。同样也不能認

因为在后效期内没有压力的假设是合理的，这样的假设对被设计的机构产生一定的“裕量”，可是用理论的方法无论如何也不能解决下面一些有关的问题；如当弹丸飞出炮口时各机构的先期作用及其他有着很大实际意义的问题。根据上述，在解本书附录中的习题时使用后效期中压力的任意规律。

其次，求力 K 的公式，并将 $\frac{d\omega}{dt}$ 代入力 K 的式中，其中的 $\frac{dV}{dt}$ 用等式(1)中的值置换，即得力 K 的公式：

$$K = \frac{Pp}{G} \cdot \frac{\pi^2 D^3}{2\eta} r, \quad (5)$$

公式表明：力 K 的变化也与弹底气体压力成比例，当 $P = P_{\max}$ 时，力 K 也达到最大值。

比较力 K 和力 S 的公式，即得下一关系 $\frac{K}{S} = \frac{2\pi}{\eta} r$ ，由此可見，此关系当 r 不改变时对某门炮而言是常数。

如果注意到 η 的最小值等于口径的 $15 \sim 20$ 倍时，而 r 的值又不可能超过 $\frac{D}{2}$ ，那么上述关系式的最大可能值将等于 $0.15 \sim 0.20$ ，就是說即使零件装置在弹丸的边缘上，力 K 总只能为力 S 的 $15 \sim 20\%$ ，这就是在实际计算时，公式(5)比公式(4)使用的少的原因。

应该指出：力 K 的方向和弹丸旋转方向相反，并垂直于 r 的方向。对于重心在弹丸转轴上的各零件，弹丸切线加速度所产生惯性力的作用形成了力偶，力求使零件对弹丸转动，并要求特别装置来固定这些零件，如果由于某些理由不允许其转动时。

现在写出力 C 的计算公式，为此将 ω 值代入力 C 的式，即得：

$$C = \frac{p}{g} r \left(\frac{2\pi}{\eta} \right)^2 V^2. \quad (6)$$

作用于点火信管零件上的离心力的变化与弹丸线速度的平方成比例，如公式(6)所算出，而在后效期结束时达到最大值。

比较力 C 和力 S 的大小表明，对一定火炮，弹丸和点火信管，比

值 $\frac{C}{S} = \frac{16\pi rG}{D^2 \eta^2 g} \frac{V^2}{P}$ 的变化与比值 $\frac{V^2}{P}$ 成比例，并在彈丸速度最大时达到最大值。在研究点火信管各离心零件在发射时移动的諸問題时，必須求出 $\frac{V^2}{P}$ 的数值。

当点火信管或起爆信管用在漸速膛線(抛物綫形膛線)的火炮射击时， ω 和 $\frac{d\omega}{dt}$ 可按下述公式求得。

作坐标軸，使坐标原点（点 O ）与膛綫曲綫起点重合，并使 X 軸与炮膛軸平行（图 4）。

火炮膛綫起点 M_0 的坐标用 E 和 a 来表示。

那么曲綫起点的二次抛物綫方程式，可写为

$$(E + X)^2 = 2p(a + Z),$$

式中 p ——曲綫的参数；

X 和 Z ——彈丸从点 M_0 移到点 M 时轨迹的投影。

微分曲綫方程式即得：

$$(E + X) \cdot V = p \cdot W,$$

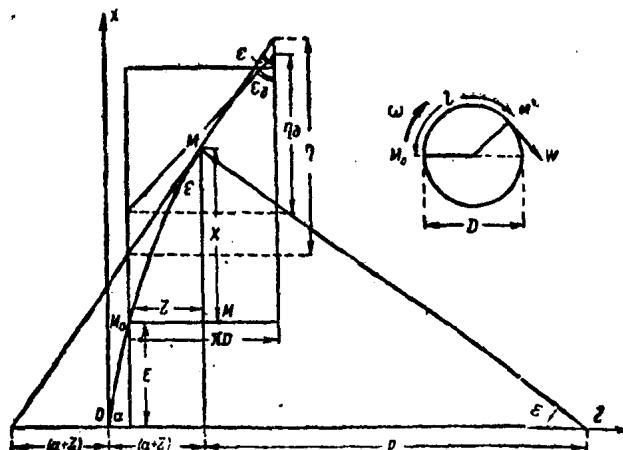


图 4 炮膛展开的平面图 (抛物綫形膛綫)

式中 $V = \frac{dX}{dt}$ 和 $W = \frac{dZ}{dt}$,

在上式中用 $\frac{D}{2} \omega$ 代 W 并解出 ω 則得

$$\omega = \frac{2(E+X)}{D+p} V,$$

所以

$$\frac{d\omega}{dt} = \frac{2}{Dp} \left\{ (E+X) \frac{dV}{dt} + V^2 \right\}.$$

現在我們求 E 和 p ，由圖中或直接由曲線方程式中

$$\operatorname{tg} \epsilon = \frac{E+X}{p}.$$

因為脣線起點 $X = 0$ ，脣線終點 $X = L$

則 $\operatorname{tg} \epsilon_B = \frac{E}{p}$ 和 $\operatorname{tg} \epsilon_A = \frac{E+L}{p}$ ，

式中 L ——脣部長；

ϵ_B 和 ϵ_A ——脣線起點和終點的轉角。

從已得兩方程式中解出 E 和 p ：

$$E = \frac{L \operatorname{tg} \epsilon_B}{\operatorname{tg} \epsilon_A - \operatorname{tg} \epsilon_B}; \quad p = \frac{L}{\operatorname{tg} \epsilon_A - \operatorname{tg} \epsilon_B}.$$

設 $\frac{\operatorname{tg} \epsilon_B}{\operatorname{tg} \epsilon_A} = \xi$ ，又已知 $\operatorname{tg} \epsilon_A = \frac{\pi D}{\eta_A}$ ，得：

$$E = \frac{L \xi}{1 - \xi} \text{ 和 } p = \frac{\eta_A}{\pi D} \cdot \frac{L}{1 - \xi}.$$

將所得的 E 与 p 值代入 ω 和 $\frac{d\omega}{dt}$ 的式中，即得：

$$\omega = \frac{2\pi}{L\eta_A} \left\{ (L-X)\xi + X \right\} V. \quad (2')$$

$$\frac{d\omega}{dt} = \frac{2\pi}{L\eta_A} \left(\frac{\pi D^2 g}{4G} [(L-X)\xi + X] P + (1-\xi) V^2 \right), \quad (3')$$

此處已將公式(1)的 $\frac{dV}{dt}$ 值代入上式。

此處設對於等齊纏度膛線火炮 $\xi=1$ ，即可得出公式(2)和(3)。

將 ω 和 $\frac{d\omega}{dt}$ 值代入力 K 和力 C 的公式中，可以求出彈丸在膛內運動的任何瞬間 t 內的各值，對任何瞬間 t 的 X ， V 和 P 各數值則可取自彈道表。除了確定上述各零件相對運動的諸力（部分為原動力，部分為零件慣性所產生的壓力而引起的摩擦力）外，在一些理論問題中還應注意到在零件絕對位移中轉動加速度所產生的慣性力以及其他諸力。對於不論在彈丸沿炮膛運動時，或彈丸離開炮口時發生運動和轉動的任何種類的離心零件，以上所述都是有關的。

§2. 直線解除保險和離心解除保險系數；彈丸轉數。

求 k_1 ， k_2 和 N_{\max} 的例題，發射時零件強度的檢查。

在設計點火信管各個零件或點火信管機構時必須預先求出發射時作用在這些零件上諸力的最大值，為了計算簡便計，可使用事先制好的表，在表中除列有計算起始諸元： D ， η ， G ， P_{\max} 和 V_0 外，還列有直線解除保險系數 k_1 和各種火炮彈丸的最大轉數 N_{\max} 。計算 k_1 和 N_{\max} 的公式，可由下面設想導出：

設公式(4)中 $P=P_{\max}$ ， $S=S_{\max}$ ，並用 p 除公式的兩端；則得出求某一火炮和彈丸的解除保險系數

$$k_1 = \frac{S_{\max}}{p} = \frac{P_{\max}}{G} - \frac{\pi D^2}{4} \quad (7)$$

從等式(7)中可看出：所謂直線解除保險系數即發射時點火信管零件的單位重量的直線慣性所產生的最大力。對一定火炮、彈丸和裝藥來講，此一系數是一定值，並可用来求力 S_{\max} 。其公式如下

$$S_{\max} = k_1 p, \quad (8)$$

已知 k_1 時，只需知道零件的重量，此種計算要比用公式(4)計算簡單得多。