

# 在飞行中测定航空像片 外方位元素的方法

苏联中央測繪科学研究所 編

赵友茂 楊不晦 譯

中国工业出版社

# 在飞行中測定航空像片 外方位元素的方法

苏联中央測繪科学研究所 編

赵友茂 楊不晦 譯

郭 荣 俞浩清 校  
邵占英 田文远

中国工业出版社

本书系根据苏联測繪出版社1959年出版的苏联測繪总局中央  
測繪科学研究所第129期論文集譯出。

本书內容包括二部分：第一部分叙述各种新型航摄仪器，如  
航摄仪 АФА-ТЭ、迴轉稳定装置 Н-55、无线电測高仪 РВТД、  
高差仪 С-51和雷达測量电台 РГСЦ；第二部分对利用上述各种仪  
器的記錄測定外方位元素的方法和精度作了說明。

本书对我国高等測繪院校师生、測繪科学研究机构的研究人  
員以及生产队的作业人員，都具有一定的参考价值。

本书第1、2、4、7、8、9、10、11各章由赵友茂同志  
翻譯，第3、5和6各章由楊不晦同志翻譯。

Главное управление геодезии и картографии МВД СССР  
ТРУДЫ  
Центрального научно-исследовательского  
института геодезии, аэросъемки  
и картографии  
Выпуск 129

**ПРИМЕНЯЕМЫЕ МЕТОДЫ ОПРЕДЕЛЕНИЯ В ПОЛЕТЕ  
ЭЛЕМЕНТОВ ВНЕШНЕГО ОРИЕНТИРОВАНИЯ**

Под общей редакцией доктора технических  
наук профессора М.Д. Коншина  
Геодезиздат Москва 1959

\* \* \*

**在飞行中測定航空像片外方位元素的方法**

赵友茂 楊不晦 譯

郭 荣 俞浩清 邵占英 田文远 校

\*

国家測繪总局測繪书刊編輯部編輯（北京三里河国家測繪总局）

中国工业出版社出版（北京佟麟閣路丙10号）

（北京書刊出版营业許可证第110号）

中国工业出版社第一印刷厂印刷

新华书店北京发行所发行·各地新华书店經售

\*

开本850×1168 1/32 · 印张10<sup>8</sup>/8 · 插頁 5 · 字数170,000

1964年4月北京第一版 · 1964年4月北京第一次印刷

印数001—926 · 定价（科七）1.90元

\*

统一书号：15165 · 2762（測繪-96）

## 序　　言

目前測制地形图所用各种方法之基础，是广泛地使用航摄資料。野外地形——大地測量作业的工作量以及航測內业的作业方法，在很大程度上取决于航摄資料的质量好坏。最近几年来，已經創造出了新型的仪器，此种新型的仪器能提高航摄象片的精度，并能在航空摄影的过程中获得新的数据。

此种新型的仪器，尤其是由于采用此种仪器后而引起作业方法的改变，在文献中都还没有作过相应的介紹，因此，本书的目的是弥补这一点之不足。

測制比例尺1:25000地形图的新方法，是在采用下列仪器的基础之上而研究出来的：航摄仪АФА-ТЭ、迴轉稳定装置（能用来摄取小傾斜角的航摄象片）、液体高差仪（能用来测定航高差）、无线电测高仪РВТД（能用来测定飞机的航高）以及测定投影中心点平面坐标的雷达测量电台。

航摄仪АФА-ТЭ专供地形測图之用，在结构上与其他航摄仪不同，能保証它的工作正确可靠，并能摄取质量較好精度較高的航摄象片。此种航摄仪的工作可靠性是由于传动的零件較少的結果。航摄仪TЭ内具有两个电动机，其中一个操纵着快門的工作，而另一个操纵着片盒的工作。两个电动机之間，从而也是快門与片盒之間，是用电动法，而不是机械法互相联系的。此时，航摄仪的工作与无线电测高仪的摄影記錄器、高差仪以及雷达测量电台的工作必需同步，其方法是将上述各种仪器与АФА之間进行电动联系来实现的。

此种航摄仪备有焦距为500、350、200、140、100、70、55和36毫米的鏡箱。由此可知：如果象幅为180×180毫米，则沿对角線的視場角相应地将为29、40、65、84、104、122、137和

148°。視場角的範圍這樣大，便使我們能在各種具體的攝影情況下選擇出能在最大程度上滿足任務要求的鏡箱。例如：編制城市建築區的象片平面圖時，最好採用鏡箱焦距為500毫米的窄角航攝儀。可是，在採用立體攝影測量法處理平坦地區的航攝象片時，由焦距為55或36毫米的鏡箱所攝之航攝象片，將是最適用的。

航攝儀 АФА-ТЭ可以安置在迴轉穩定裝置內，此種迴轉穩定裝置能使攝得的航攝象片傾斜角很小（達1°）。目前，如不採用迴轉穩定裝置，航攝象片的傾斜角可達3°（平均傾斜角約為1°, 5°）。

航攝象片傾斜角的減小，可以簡化一系列的攝影測量作業工序，特別是具有無線電測高儀，高差儀和雷達測量电台的記錄時，更為明顯。微小的傾斜角，使我們可以擺脫以下複雜的攝影測量作業方法：如航攝象片的糾正；相對定向時二次項的計算以及攝影測量控制加密時的複雜工作等。

迴轉穩定裝置是根據迴轉儀的工作原理而創制的，此種迴轉儀的轉子主軸總是力圖保持規定的空間位置，而與框架的傾斜毫無關係。因此，如果將此種迴轉儀裝置在飛機上，則飛機的傾斜對迴轉儀主軸的位置來說，幾乎沒有任何影響。如果將航攝儀放在萬向关节裝置內，而且每一個萬向关节軸都與相應迴轉儀的軸連結，則不管飛機的傾斜如何，航攝儀承片框的平面將力圖保持規定的（一般都是水平的）位置。考慮到地球自轉和飛機直線移動的影響，迴轉穩定裝置內利用水準器或擺來指示重力的方向作為專門的校正系統。這一校正系統迫使攝影儀的光軸●逐漸接近垂線的位置。但是，短時間的直線加速度和角加速度，會使水準器泡發生偏移，由於迴轉儀具有很大的惰性，對迴轉儀軸的位置幾乎不產生任何影響。目前所創制的動力穩定裝置之陀螺框架系統，能攝取平均傾斜角為10~15'的航攝象片。

---

● 原文為陀螺儀的軸。——校者注

为了在摄影时测定航高的变化，在飞机上装置有液体高差仪。在这一液体仪器内，量测部分所用的是气压管，该管的一端与密封的空气瓶相连接，该空气瓶内装有一定量的空气；气压管的另一端与静压接收器相连。外界气压的变化，会引起气压管内所盛液体的移动。摄影时可将气压管内液体的位置摄录在不断卷动的软片上，因此，在软片上可以摄录成一条曲线，说明飞行时气压变化的情况。

既然气压取决于航高，则根据高差仪软片（高差仪记录片）所读得的数值，可使我们计算出各次摄影时刻之间航高变化的情况。如采用空盒气压计进行工作，同样也可测定航高的变化大小，但此种情况下量测部分所用的是一个空盒气压计的膜盒，该膜盒的颤动可摄录在软片上。

由于高差仪的工作精度取决于大气的状况，因而当大气状况不稳定时，气压的变化与航高的变化便不成比例。当大气状况稳定时，利用高差仪测定航高差的均方误差，为1.5米左右。

利用航摄仪和高差仪的同时，在飞机上还安装有脉冲式无线电测高仪РВТД。无线电测高仪内发射机所发射之电磁波，通过天线，传至地面，并由地面反射上来，通过接收天线而进入接收机。如果无线电波的传播速度是固定的，则将电波自发射至接收所经过的时间求得以后，便可计算出飞机至地面的距离。为了测定这一时间，无线电测高仪内装有阴极射线管。以一定速度旋转的电子流，便可在阴极射线管的荧光屏上呈现出景象，其形状成发光的圆周一扫描。在发射无线电波时，辅助电压便加在阴极射线管的中心电极上，而使电子流远离射线管的中心，因此，在扫描开始时，会出现一个凸起，说明无线电波的发射时刻。当反射电波被无线电测高仪的接收机接收以后，又有一个辅助电压加在中心电极上，而在扫描圆环上出现一个新的“反射”凸起。由此可知：两个凸起前缘之间的距离，是相适应于无线电波自发射至接收所经过的时间。阴极射线管的荧光屏装有一个刻划尺，根据该刻划尺可以立刻读出飞机至地面的距离。阴极射线管荧光屏

上的扫描圆环以及扫描圆环中的凸起，可用专门的摄影机——摄影记录器摄录下来。

摄影记录器的快门与航摄仪的快门是同时打开的，因此，在对地面进行摄影时飞机至地面的距离便可以确定。

无线电测高仪РВТД的工作原理与РВ-10相同。其不同之处，在于РВТД的功率大，精度高和工作方便。利用РВТД测定距离的均方误差为±1.2米，РВ-10为±5米。

无线电测高仪所测定的是飞机至地面（至地面上的最近点）的最短距离。因此，在完全平坦地区进行飞行时，这一距离即为摄影高度。为了测定起伏地区的摄影高度，应在这一最短距离内用摄影测量法加入改正数。

雷达测量仪（РГСЦ）供测定投影中心的平面坐标之用，它由一个主台和几个反射电台组成。这一仪器的工作原理，是量测无线电波的相位差，根据这一原理可以测定主台与反射台间的距离变化或距离差的变化。利用这种仪器进行工作，可采用无线电测程法或相位探测法。采用无线电测程法，主台应安装在飞机内，而两个反射台可配置在地面上已知大地坐标的各点上。该两点间的距离可作为基线。主台不断地发射出一定频率的无线电波。各个反射电台根据自己的变频系数，改变所接收的电波频率，并发射出变频后的电波。该变频后的电波便进入主台的接收机内。主台所发射的电波与所接收的电波之间相位差的周期数，由相位计数器读取，并由摄影记录器摄录在软片上。有了这种软片，并且已知某一投影中心的坐标以后，便可计算出反射电台至其他任何投影中心的距离。由此所求得的倾斜距离，应进一步换算成水平距离，并计算出每一个投影中心的平面坐标。无线电台的作用半径约为300公里，因此，位于相互间距离为100公里的三角点上的两个反射电台，便能在大面积内测定投影中心的平面坐标。根据中央测绘科学研究所的研究结果，无线电测程法测定平面坐标的均方误差，约为±8米左右。

采用相位探测法测定坐标时，利用两个反射电台和一个主

台，都配置在地面上，而接收电台是安装在飞机上的。在这种情况下，所测定的是接收电台（飞机）至主台的距离与接收电台至第一个反射电台的距离二者之间的差数，同时也测定接收电台至主台的距离与接收电台至第二个反射电台的距离二者之间的差数。如果飞机电台至两个地面电台的距离差固定不变，则飞机沿双曲线飞行。因此，两条双曲线的交点，便确定了飞机的位置。采用相位探测法测定飞机坐标的精度，稍低于无线电测程法。但是，此时同样几个地面电台可供任何数量的飞机同时进行工作之用，而采用无线电测程法时，每一架飞机都需要有自己的一整套电台。

利用以上所述各种仪器，特别是当同时使用上述所有仪器时，可以大大地简化整个摄影测量作业方法。甚至在同时采用高差仪和无线电测高仪时，可以不进行任何地面测量，便可求出所有象底点投影位置的假定高程。为此，应从无线电测高仪记录所得真航高差中减去用高差仪所求得的航高差。如采用迴轉稳定装置所摄得的航摄影片，虽然仍需根据摄影测量平面加密点将它们归算至规定的比例尺，但航摄影片的纠正，便可不必进行。有了无线电测高仪的记录读数，便可确定每一张航摄影片的比例尺，然后再根据这一数据将它归化至规定的比例尺。

本书打算对摄影测量处理法的两个方案进行叙述。其中一个方案需要利用以上所述的全部仪器；而第二个方案不采用雷达测量仪器，只用其他各种仪器。这样进行区分的原因，是目前在地形测量中还很少采用雷达测量仪器。

在本书第一部分内，对所用仪器，它们在飞机内的安置以及使用条件，作了详细的叙述。

第二部分内，叙述原始数据的获得方法，即把相应仪器所量得的数据换算至以下原始数据：航高差，真航高，投影中心的平面坐标，地面上各点的高差。

第三部分主要说明测制1:25000地形图时的摄影测量处理法。除此以外，在这一部分内还特别对其他比例尺成图时的成图方

法，也作了叙述。

本书是中央測繪科学研究所很多工作人員多年来进行研究的結果，此外，各章的作者都會是相应研究題目的領導人。由于以前在測制1:100000地形图时对某些仪器的使用方法，在文献中沒有叙述过，因此，本书将是根本改变叙述成图方法的第一次嘗試。

本书第一、二部分由下列人員参加編写：技术科学博士M.M.魯辛諾夫（Русинов）教授；技术科学候补博士К.П.貝契可夫斯基（Бычковский）；И.Л.吉利（Гильь），В.Б.伊利英（Ильин）；Л.Б.伊利英（Ильин）；Н.П.柯热夫尼柯夫（Кожевников）以及中央測繪科学研究所的其他研究員Г.Г.戈尔頓（Гордон）；И.Ю.克罗普（Кропп）；Н.Д.納扎洛夫（Назаров）；В.К.奥尔洛夫（Орлов）和С.П.紹金（Шокин）。

序言，第七章，第八章的§ 23~25，第十章为M.Д.康宁編写；第一章的§ 1, 3, 4和5为Г.Г.戈尔頓和С.П.紹金編写；第一章的§ 2为M.M.魯辛諾夫編写；第一章的§ 6为В.Б.伊利英編写；第二章为Л.Б.伊利英編写；第三章的§ 9~11为И.Л.吉利編写；第三章的§ 12和第八章的§ 26为Н.П.柯热夫尼柯夫編写；第四章和第九章为К.П.貝契柯夫斯基編写；第五章为И.Ю.克罗普編写；第六章为В.К.奥尔洛夫編写和第十一章为Н.Д.納扎洛夫編写。

# 目 录

## 序 言

### 第一部分 現用的全套仪器設備

<b>第一章 航攝仪 АФА-ТЭ</b>	1
§ 1 原理图	1
§ 2 航攝仪物鏡	23
§ 3 航攝仪 АФА-ТЭ 的結構	45
§ 4 地形測量時間間隔控制器 КПТ-3	55
§ 5 航攝仪 АФА-ТЭ的工作及其工作循環图表	62
§ 6 航攝仪 АФА-ТЭ的實驗室試驗	66
<b>第二章 迴轉穩定裝置 Н-55</b>	67
§ 7 一般原理	67
§ 8 迴轉穩定裝置 Н-55的結構說明	73
<b>第三章 无线电測高仪 РВТД</b>	93
§ 9 脉冲式无线电測高仪的工作原理	93
§ 10 无线电測高仪 РВТД 线路組成的基本原則	96
§ 11 РВТД 的說明	107
§ 12 摄影記錄器 АРФА-ВИ	137
<b>第四章 航高差的測定</b>	147
§ 13 使用气压計的一般原理	147
§ 14 航空摄影所用連續自動液体高差仪之原理和构造	157
§ 15 气压測量的誤差	167
<b>第五章 雷达測量电台 РГСЦ</b>	179
§ 16 雷达測量法确定距离的一般原理	179
§ 17 РГСЦ 設備	184
<b>第六章 航攝设备的准备及其运用</b>	222
§ 18 全套航攝设备的电路图及其在試驗台上的检验	222

§ 19	全套航攝設備与航攝儀快門工作的同步	228
§ 20	全套航攝儀器在机艙內的安装及其飞行前的准备工作	232
§ 21	航空摄影时全套航攝儀器的运用	241
§ 22	对記錄仪器軟片的一般要求和軟片的編号	247

## 第二部分 根据各种仪器的記錄測定外方位元素

第七章	迴轉穩定裝置工作精度的鑑定	250
第八章	根据無線電測高仪記錄确定航高	260
§ 23	无线电測高仪РВТД記錄片上讀數的讀取	260
§ 24	将測定的距离換算成航高	262
§ 25	无线电測高仪工作精度的鑑定	273
§ 26	試驗工作的結果	280
第九章	根据高差仪記錄測定航高差	287
§ 27	根据高差仪記錄片讀數	287
§ 28	航高差的計算	291
§ 29	高差仪工作精度的鑑定	292
第十章	主点假定高程的測定(航空无线电水准测量法)	295
第十一章	利用雷达測量法測定投影中心的平面坐标	298
§ 30	總則	298
§ 31	距离增量的測定	298
§ 32	基线电台与主台間距离的計算	306
§ 33	线长系数和改正数的測定	312
§ 34	投影中心平面坐标的計算	317
§ 35	雷达測量成果的检查	318
§ 36	精度的鑑定試驗的結果	323
§ 37	采用相位探測法測定平面坐标	326

## 第一部分 現用的全套仪器設備

---

### 第一章 航攝仪AФA-TЭ

#### § 1 原理图

中央測繪科学研究所自成立起便开始研究有关設計航攝仪的一系列問題。由于对航攝象片的精度要求不断提高，因此，要解决这一問題也就越来越困难了。大战以前，中央測繪科学研究所列宁格勒分所設計出了TAФA型地形測量航攝仪的几种結構（TAФA-2，TAФA-3，CCCP-39），并且曾采用了此种結構制作了航攝仪。卫国战争中断了这一工作，到了1947年，由于TAФA型航攝仪已經陈旧而不适用，只好重新开始研究。

由于从前所設計的各个航攝仪中，沒有一个能充分滿足現代的要求，因此当时决定不仅不采用原有航攝仪中的任何一个，而且也不采用任何已知的航攝仪結構原理图，来作为設計的基础，而是重新进行設計。

首先将中央測繪科学研究所航攝仪制造方面所积累的資料收集了起来，并且对其他航攝仪的构件进行了有系統地整理，此外，对用于地形測量的所有航攝仪之原理图，进行了严格 的分析和研究。进行这种研究的結果，确定了設計實驗性的航攝仪AФA-TЭM（电动小比例尺地形測量航攝仪）的技术条件，这一航攝仪在以后便成了生产一系列屡經改进的AФA-TЭ航攝仪的基础，此种航攝仪AФA-TЭ可供各种比例尺的地形測量之用，其中包括大比例尺測图。

設計航攝仪結構时的主要任务，是提高精度和改善航攝象片的质量。

当时所有各航攝仪的最大缺点，是不能更換各个組合部件。

在新型的航摄仪内，镜箱本体、片盒、时间间隔控制器、座架和辅助部分等，能在摄影时任意组合起来利用，并且为了使用方便起见，必须可以更换。

为了充分保证更换，必须使全套航摄仪中的每一个部件成为一个能自己传动的独立机械，各部件之间的联系，只用电动法，而不采用一般的机械传动系统。利用分开传动来代替集中传动，在经济上和使用上具有极大的好处。这样便设计成功了新型的航摄仪，此种航摄仪由各个独立的机械（镜箱本体、片盒和时间间隔控制器）组成，互相间只用一个总的线路来联系。这一完全新型的原理图内各部分之间的相互联系，如图1所示。

航摄仪各部分不采用机械传动联系的结果，可以减小各个构件的摩擦，因此，便能提高它们的效率和耐久性；实现各构件的充分更换性；减小重量和外廓尺寸；简化航摄仪与各记录仪器（高差仪摄影记录器等）工作之间的同步；减少各构件可能发生故障的次数和便于在野外消除此种故障；能够制成工作循环极短的航摄仪；可大大减低制造、调整和校正的费用；可显著地简化制作的技术过程；减低使用过程中的修理费用和简化修理过程；并且不必采用质量极高、价格昂贵的金属和处理零件的方法。

1947年年底，中央测绘科学研究所实验工厂（НИЭМ）的设计处开始设计第一架焦距为70毫米的航摄仪模型，并在不到三个月的时间内顺利地完成了。1948年夏天，实验工厂制作出了这一仪器，并对它进行了实验室试验和架座试验，试验的结果，极为良好，并证明这一航摄仪完全与它的设计数据相符合。自1948年至1950年的数年中，继续对航摄仪АФА-ТЭ和不同焦距的镜箱本体进行了改进。曾经设计出了焦距为55、100和200毫米的航摄仪，并进行了制作和试验。所有这些航摄仪的样品，都极顺利地通过了试验。1952年设计出了焦距为350和500毫米的航摄仪АФА-ТЭ，随后又设计出了 $f_e=140$ 和36毫米的航摄仪АФА-ТЭ。

图2所示为各种不同焦距的航摄仪АФА-ТЭ。

这种航摄仪能保证提高航摄象片质量的主要特性如下：

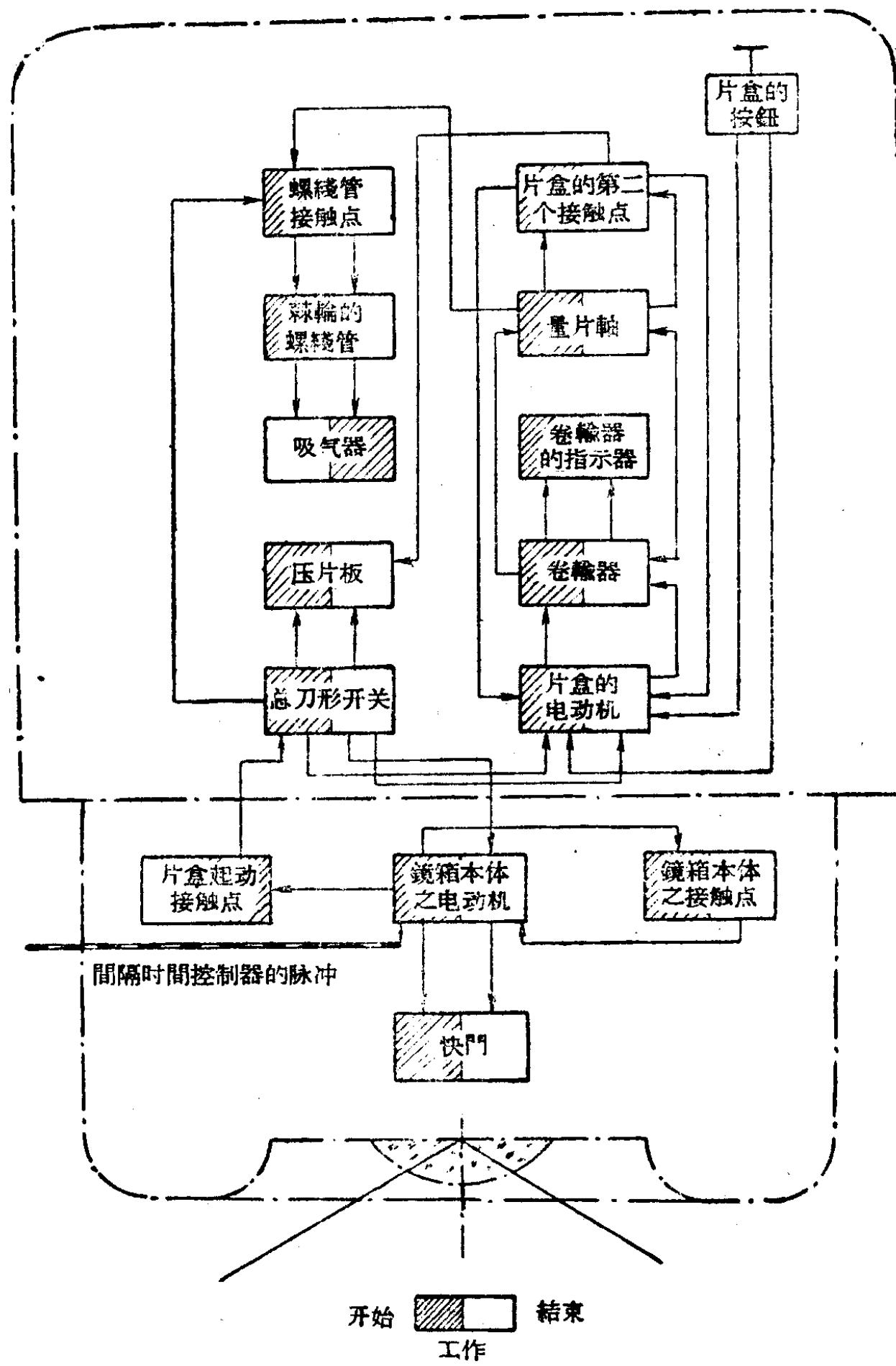


图 1

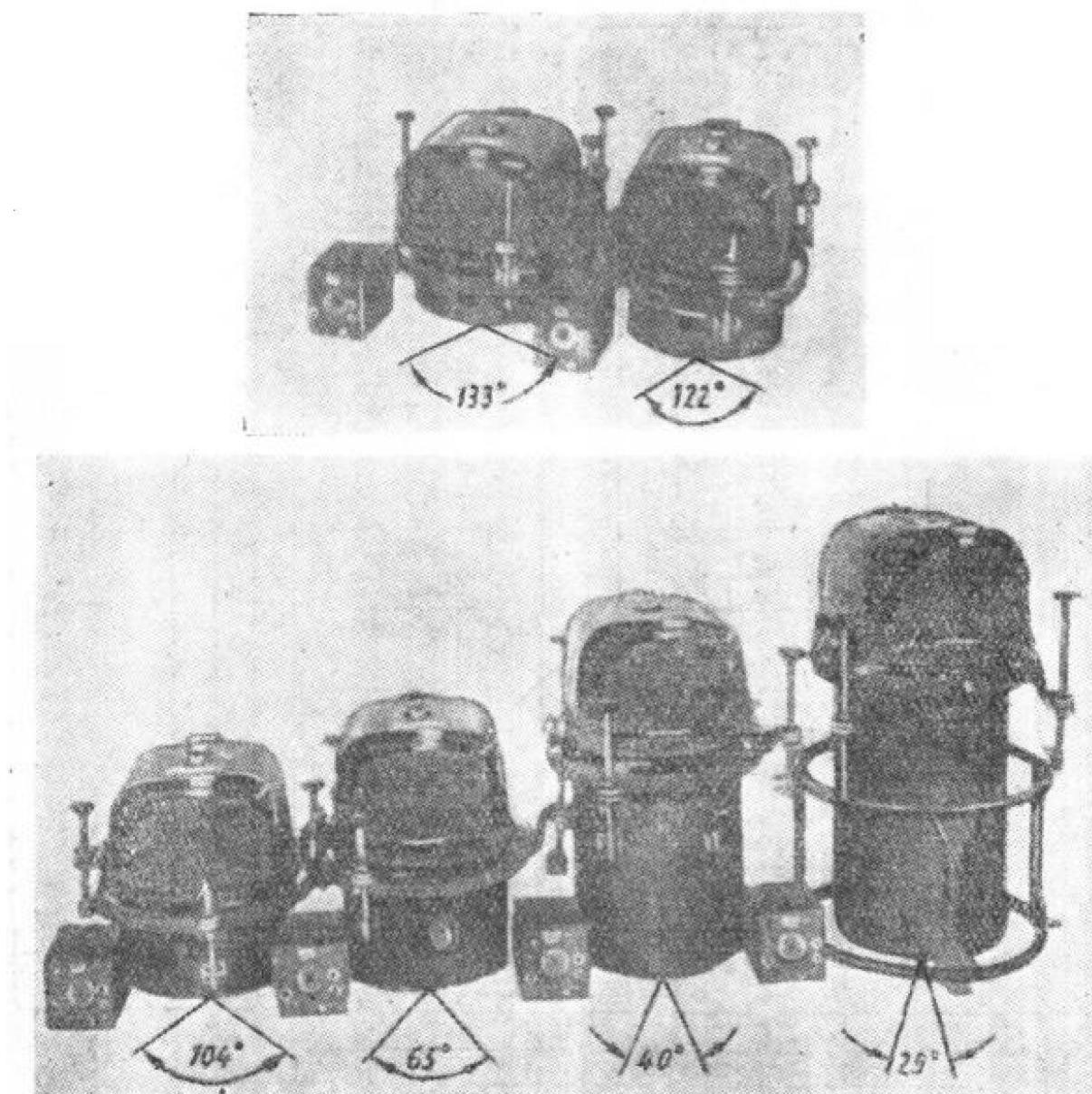


图 2

一、物鏡与承片框緊固地連結在一起，因此，可使內方位元素保持不变；

二、軟片的压平改进了，并減小了軟片在摄影时可能发生的变形。片盒装有專門的复式摩擦机构，能在压片板放下以前保証軟片的拉紧，并在卷动軟片时放松軟片。使片盒的电动机除卷輸軟片外摆脱所有的机能，同样也能减小航摄軟片的变形。軟片的卷动，是从电动机較均匀的起动开始，而不是从航摄軟片的突然急动开始，此种軟片的突然急动在利用机械法开动卷輸机构时是难免的。除此以外，卷片軸和承片軸的摩擦离合器具有数个專門的弧形弹簧，能減輕軟片上的动力載荷；

三、在无迴轉裝置的情况下使用航摄仪AΦA-TЭ，不管鏡箱如何整置水平，減震器的平面永远通过航摄仪的重心。所以，航摄仪由于振动所引起的移动，具有直線位移的特性，其角度振动为最小。

**航摄仪的工作循环** 在航摄仪AΦA-TЭ中所采用的是脉冲式工作原理。根据这一原理，航摄仪的工作循环时间較短，这一時間过去以后，一直到新的脉冲到来以前，各机构保持固定不动。

航摄仪工作循环之延续时间 $t_u$ ，可以决定可能的最短摄影間隔时间，因此，在已知航摄象片的航向重迭时，便可确定最大的摄影比例尺：

$$\frac{1}{m_{c_{max}}} = \frac{a(1-k)}{w \cdot t_u},$$

式中  $a$  为沿飞行方向上航摄象片的尺寸；  $k$  为航向重迭和  $w$  为飞机速度。

各种不同摄影比例尺和各种不同飞机速度的最小間隔时间（秒）如表 1 所列。

表 1

飞 行 速 度 (公里/ 小时)	摄 影 比 例 尺									
	$\frac{1}{2000}$	$\frac{1}{3000}$	$\frac{1}{5000}$	$\frac{1}{7500}$	$\frac{1}{10000}$	60	80	60	80	60
180	2.9	1.4	4.3	2.2	7.2	3.6	10.8	5.4	14.4	7.2
270	2.2	1.1	3.2	1.6	5.4	2.7	8.1	4.0	10.8	5.4
360	1.4	0.7	2.2	1.1	3.6	1.8	5.4	2.7	7.2	3.6

由此可知：当进行大比例尺航空摄影和飞行速度很大时，工作循环的延续时间必須极短。由于鏡箱和片盒的各独立传动装置与航摄仪AΦA-TЭ各单独构件（升高压板时所用的构件等等）之

間进行了有效的分工，因此这一要求很容易达到。

除此以外，在軟片卷輸机构內采用冲击載荷減弱器，可使工作循環的延續時間变得很短。如果能量是直接由能源傳送的，則可提高所有构件的效率。的确如此，在航攝仪АФА-ТЭ的第一批样品中，工作循環的延續時間曾經縮短到了0.8—1.0秒（这一延續時間會隨片盒內軟片的卷繞而发生变化）。此种工作循環的航攝仪，曾經正常地工作了一个很长时间。当制作成批的航攝仪АФА-ТЭ时，工作循環的延續時間，增大到2秒。

必須指出：极短的工作循環，必須使航攝仪能在不超过十分之几秒的极短時間內可靠地展平軟片。

**航攝仪АФА-ТЭ 的工作原理图** 正如以上所述一样，在航攝仪АФА-ТЭ內，采用了数个电动接触装置代替了唯一的分配机构，这些电动接触装置能按照一定的次序来使各工作机构协同动作。电动接触装置的工作原理示意图，如图3所示。該圖內实綫表示各个裝置之間的机械联系；虛綫表示电动联系。航攝仪АФА-ТЭ各机构間易于达到同步，并且正确可靠，其原因是接通后动机构所用的接触装置直接安装在先动机构上。各接触装置的規格是統一的，由二对凸輪組成，該凸輪借助杠杆能控制特別小的开关。一对凸輪安装在鏡箱一本体內的快門传动裝置上；而第二对凸輪安装在片盒內，并由量片軸来带动旋轉。根据凸輪所控制的各机构的工作順序，使每一对凸輪上的各突緣，相互間具有位移。这一位移对所有航攝仪АФА-ТЭ來說，都是相同的，在制作航攝仪АФА-ТЭ时安置一次，这不仅能使航攝仪的工作循環保持稳定，而且还可使航攝仪在使用期間不必进行机械校正（对其他结构的航攝仪來說，經常需要此种机械校正）。

航攝仪АФА-ТЭ电动裝置的主要部件，是二个相同的，并可更換的电动机：一个安装在鏡箱內；一个安装在片盒內。在成批生产的航攝仪АФА-ТЭ中，安装有功率为15瓦特的MC-160型电动机，此种电动机装有减速器和电制动的离合器。由于电动机在关闭后仍能繼續按慣性运动（超越量），則鏡箱电动机过大的超