

KRALJEVINA JUGOSLAVIJA

UPRAVA ZA ZAŠTITU

KLASA 77a (3)



INDUSTRISKE SVOJINE

IZDAN 1 JUNA 1940

PATENTNI SPIS BR. 15665

Air - Equipement, Bois - Colombes, Francuska.

Poboljšanja na uvlačljivim kolskim uredajima za ateriranje za aerovozila.

Prijava od 8 septembra 1938.

Važi od 1 avgusta 1939.

Naznačeno pravo prvenstva od 10 septembra 1937 (Francuska)

Ovaj se pronalazak odnosi na mehanizme za upravljanje uvlačljivim kolskim uredajima za ateriranje.

Pod kolskim uredajem za ateriranje se ovde razume celina obrazovana iz proizvoljnih elemenata koja je namenjena za dodir sa tlem, kao osamljeni točak ili veći broj točkova, ski, plovak, njegova noseća konstrukcija i njegov ili njihovi ublaživači, koji će u sledećem biti nazivani ublaživači za ateriranje. Već je predlagano, da se mehanizmi koji su ovde u pitanju snabdiju sredstvima, koja bar za jedan deo upravljanja kolskog uredaja, natežu kakav povrtni elastični elemenat, na primer upotrebljujući za natezanje ovog elastičnog elementa relativno pomeranje, za vreme ovog dela upravljanja, dva dela noseće konstrukcije, pri čemu se tako nagomilana energija u ovom elastičnom povratnom elementu vraća ovim za vreme drugog dela upravljanja ili suprotnog upravljanja u cilju da se ovi pomognu.

Nalazi se da je otpor vazduha pri spuštanju kolskog uredaja maksimalan pri kraju spuštanja dok dejstvo sopstvene težine kolskog uredaja da bi se pomoglo spuštanju postaje minimalno u ovome trenutku. Dakle želelo bi se, da se jačine dejstva povratnog uredaja menjaju u suprotnom smeru. Dakle elastični uredaji obrazovani iz metalnih elastičnih organa ili sandova (sandows) imaju povratnu snagu koja znatno opada, proporcionalno kretanju, u koliko se oni odapinju (popuštaju). Da

bi se sačuvala dovoljna snaga na kraju spuštanja, upućeno je dakle na to, da se upotrebljuju veoma jaki i kruto elastični organi, ali je tada skoro nemoguće da njihovo elastično deformisanje ima dovoljnu amplitudu. Obratno, ako se oni izvedu da imaju dovoljnu amplitudu elastičnog deformisanja, njihova je povratna snaga na kraju kretanja nedovoljna.

Pronalasku je naročito cilj da otkloni napred navedene nezgode i odlikuje se naročito time, što je u ovom cilju pomenuti povratni elastični elemenat obrazovan iz kakvog pneumatičnog ili oleo-pneumatičnog ublaživača.

Korist upotrebe takvog jednog ublaživača jeste da je moguće izvesti da se njihova povratna sila menja malo sa elastičnim deformacionim kretanjem i da se ovom kretanjem može dati svaka željena amplituda. Dovoljno je za ovo da zapremina vazduha bude dovoljna.

U jednom naročitom izvedenju je ovaj ublaživač sačinjen samim ublaživačem za ateriranje.

Upotrebljujući tako, za novu dopunska funkciju njegove uobičajene funkcije, jedan elemenat koji već postoji umesto da se uzima u pomoć kakav novi elemenat, ostvaruje se osim znatne dobiti u težini, još i znatno smanjenje zapremanja mesta kolskog uredaja u toku ponovnog podizanja i u njegovom skrivenom položaju, koji je naročito koristan kod modernih aviona.

Da ova nova funkcija ublaživača za ateriranje ne bi ni u koliko ometala njegovu uobičajenu funkciju, prvenstveno je izvedena jednosmerna kinematička veza između donjeg pokretnog dela ublaživača i jednog od članova noseće konstrukcije ublaživača, pri čemu se između ovog člana i ublaživača vrši relativno pomeranje u vreme upravljanja kolskog uredaja.

Usled ove jednostrane veze, ublaživač za ateriranje nemože služiti za kočenje spuštanja kolskog uredaja i usled toga je korisno da se kolski uredaj za ateriranje snabde kakvim ublaživačem za nezavisno spuštanje, ali čija snaga nema potrebe da bude tako velika kao za do sada uobičajene kolske uredaje.

U jednom drugom naročitom izvedenju pronalaska, elastični povratni elemenat je obrazovan iz kakvog pomoćnog ublaživača, prvenstveno nošenog kolskim uredajem za ateriranje i obrazujući sa ovim zglobni uredaj koji se može deformisati i koji se deformeše za vreme upravljanja kolskim uredajem.

Jedna druga korisna osobenost koju može imati ovo izvedenje jeste, da je sud za vazduh ovog pomoćnog ublaživača obrazovan iz cevastog zaptivenog elemenata konstrukcije kolskog uredaja, na primer iz ukrsnog ukručivača ublaživača za ateriranje. Ovaj deo služi tako kao sud sa velikom zapreminom komprimovanog vazduha i kao otporan elemenat konstrukcije kolskog uredaja, i to bez uvećanja zapremanja prostora ili težine celine.

Ma kakvo bilo izvedenje, korisno je da pomoćni povratni ublaživač bude oleopneumatički i da je izведен tako, da ostaruje kočenje odapinjača, bar na kraju kretanja pri spuštanju.

Druge jedno poboljšanje na uvlačljivim kolskim uredajima za ateriranje koje je također predmet ovog pronalaska, ma da nezavisno od napred navedenih uredaja, sastoji se u uredaju koji je u stanju da deluje na točak da bi ga stavio u obrtanje pre no što ovaj dospe u dodir sa tlem, ovo u cilju da se izbegnu kvarenja pneumatika pri ateriranju, naročito po tvrdim površinama, kao što su na primer betonske staze. Ovaj se uredaj prvenstveno sastoji iz kakve nagnute površine nošene avionom i podesnog profila da bi se pneumatik (točak) po njoj kotrljao za vreme jednog dela spuštanja kolskog uredaja, pri čemu se dejstvo ove nagnute površine eventualno dopunjuje dejstvom krila (lopata) nošenih točkom. Ova nagnuta površina ima osim toga korist da vrši kočenje (usporavanje) spuštanja.

Radi primera a bez ikakvog ograniče-

nja na ove primere, na priloženom su nacrtu pokazana različita izvedenja pronalaska primjenjenog na jedan i isti tip kolskog uredaja za ateriranje.

Sl. 1 do 3 pokazuju šematičke izglede s profila kolskog uredaja za ateriranje i pretstavljaju tri razna izvedenja.

Sl. 4 pokazuje izgled sa strane jednog polukolskog uredaja za ateriranje u položaju za ateriranje i to prikazuje jedno drugo izvedenje.

Sl. 5 pokazuje jedan sličan izgled ovog istog kolskog uredaja za ateriranje, ali u odignutom položaju.

Sl. 6 pokazuje izgled s lica i odozgo polukolskog uredaja za ateriranje u odignutom položaju.

Sl. 7 pokazuje jedan šematički podužni presek pomoćnog ublaživača.

Sl. 8 i 9 pokazuju odgovarajuće izglede slično slikama 4 i 5 ali prikazujući jednu varijantu izvedenja.

Sl. 10 i 11 pokazuju šematički, u izgledu, dva različita izvedenja uredaja za oствaranje obrta točkova za ateriranje pre no što ovi dospu u dodir sa tlem.

Kod pokazanih različitih primera izvedenja kolski uredaj za ateriranje je poznatog tipa koji ima dve paralelne noge obrazovane poznatim ublaživačima koji imaju jedan gornji nepomični deo 1 i jedan donji pokretni deo 1a, koji može da sklizi aksijalno u odnosu na gornji deo 1. Gornji delovi su ukručeni pomoću ukrsnog ukručivača 2 (sl. 6), a donji delovi osovinom 3 koja nosi točak 4. Prema donjem delu svakog nepomičnog dela 1 je zgobljena oko osovine 5 paralelne sa osavinom 3 točka jedna noga za pojačanje koja se sastoji iz dve poluge 6 i 7 koje su medusobno vezane pomoću pogonskog zgloba 8, poznatog tipa, koji ih stavlja u dejstvo i dodeljuje im relativno kretanje koje čini da prelaze od jednog položaja u kojem se nalaze skoro produženju jedna u odnosu na drugu (pokazano celim linijama na nacrtu) u drugi položaj u kojem se nalaze previjeno jedna na drugu (pokazano crtasto tačkastim linijama na nacrtu). Noge 1 nose svaka na svom gornjem delu po jedan poklopac 9 za obrazovanje zgloba sa osavinom koja je paralelna sa osavinom točka i koja treba da se montira na nepomičnu osavinu na aerovozilu. Isto tako poluge 7 nose po jedan zglobni deo 10 koji je takođe namenjen da se montira na kakvu nepomičnu osavinu aerovozila. Prema položaju poluge 6 i 7 koji im se dodeljuje pogonskim zglobom 8, noge 1 i točak 4 ili zauzimaju položaj zvani za ateriranje ili se nalaze uvučeno.

U primeru izvedenja pronalaska koji

je pokazan na sl. 1, svaka poluga 6 nosi po jedan slobodan kotur 11 preko kojeg prelazi kakvo savitljivo sredstvo 12 za vezu, lanac ili uže, koje je s jedne strane vezano za donji pokretni deo 1a odgovarajućeg ublaživača, prvenstveno pomoću kavog zatežača 13 i s druge strane sa polužicom 14 koja je zglobljena kod 15 na gornji deo ublaživača i stalno teži da se obrne kakvom oprugom 16.

Funkcionisanje ovog uredaja je sledeće:

U toku svojih klaćenja kad avion do spe u dodir sa tlem ili za vreme dok se kontrolja po tlu, i kad se ublaživač 1 skrati u sled udara, donja tačka za vezu užeta 12 se približuje koturu 11 ali ovo uže 12 ostaje zategnuto usled toga što opruga 16 vrši obrtanje polužice oko njene osovine 15 i vuče celinu užeta prema gore; ovo pomeranje u celini užeta 12 ima jedino dejstvo da se obrće slobodan kotur 11. Kad se ublaživač odapinje, on zahvata uže 12 na niže obrćući polužicu 14 nasuprot dejstvu opruge 16.

U vreme sklapanja polužnog uredaja 6, 7 radi podizanja kolskog uredaja proizvodi se relativno pomeranje donjeg kraka 6 polužnog uredaja i ublaživač 1- pri čemu ovaj krak 6 teži da se udalji od ublaživača. Iz toga izlazi da se kotur 11 naslanja na uže i prinuduje ga da se previje približujući jednu drugoj njegove dve tačke zavetu dakle zapinjući ublaživač I. Lako je videti da u toku ponovnog podizanja nastaje jedan trenutak počev od kojeg krak 6 teži da se približi ublaživaču 1, tako, da se ovaj ublaživač odapinje delimično vukući za uže 12 koje tada deluje na kotur 11 i tako pomaže da se završi podizanje kolskog uredaja. U vreme spuštanja kolskog uredaja prethodno funkcionisanje se ponavlja u suprotnom smeru; ublaživač počinje da koči spuštanje ostvarujući zapinjanje do tačke u kojoj je bio zapet za vreme podizanja, zatim odapinje pomažući kraj spuštanja.

U primeru izvedenja prema sl. 2, slobodni kotur 11' je nošen polužicom 14' umesto da bude utvrđen na donjem kraku polužnog uredaja, kao u primeru sl. 1, i uže 12' se vezuje na ovaj krak kod 16 po svom prelazu preko kotura 11' umesto da bude vezano na polužici 14'. Funkcionisanje je potpuno slično funkcionisanju uredaja iz sl. 1 ali se primećuje da se vučenje užeta po donjem pokretnom delu ublaživača vrši po pravcima koji se mnogo manje udaljuju od paralele sa osom ublaživača no u slučaju sl. 1. S druge strane je lako videti, da prema položaju tačke 16' za vezu užeta na donjem kraku polužnog ure-

daja, kretanje pokretnog dela ublaživača za vreme ovog podizanja ili spuštanja ima ili nema jednu prekretnu tačku (mrtvu tačku) koja deli njegovo ukupno kretanje u dva uzastopna odeljka, jedan koji pruža otpor a drugi pogonski.

U primeru izvedenja iz sl. 3, kruti štap 17 je zglobljen na pokretnom delu 1a ublaživača i pruža se paralelno sa osom ovo-ga; njegov gornji kraj prelazi slobodno kroz vodiljni prsten 18, koji je nošen palcem 19 tako, da se može obrtati oko horizontalne osovine. Ovaj palac 19 ima jedan dodatak 20 u dodiru sa zadnjom stranom donjeg kraka 6 polužnog uredaja a iznad prstena 18 utvrđen je jedan oslonac 21 na ovom štalu 17. Kad se ublaživač klati pri udaru u vreme ateriranja ili za vreme dok se avion rula (vozi) po zemlji, štap 17 klizi slobodno u navlaci 18 i uobičajeno funkcionisanje ublaživača nije niukoliko izmenjeno. Kad se polužni uredaj 6, 7 zatvori da bi se kolski uredaj podigao, palac 19 zahvaćen svojim nastavkom (dodatkom) 20 učestvuje u relativnom obrtnom kretanju koje se proizvodi između kraka 6 i ublaživača 1 i 11 i naslanja se na oslonac 21, ostvarajući tako klizanje pokretnog dela 1a ublaživača posredstvom štapa 17 i zapinjući ublaživač. Ovde još, kretanje pokretnog dela ublaživača za vreme podizanja i spuštanja kolskog uredaja može imati jednu prekretnu (mrtvu) tačku ili je nemati, što zavisi od položaja palca 19.

U primeru izvedenja prema sl. 4 do 7, pomoćni ublaživači 22, vrste oleo-pneumatičnih, montirani su odgovarajući na nogama 1 za ateriranje, i raspoređeni su ovde pozadi i duž ovih nogu. Svaki od ovih ima u ovom primeru dva dela 23 i 24 koji klize aksijalno jedan po drugom i koji su odgovarajući obrazovani cilindrom i vretenom kakvog klipa.

Cilindar 23 je zglobljen svojim donjim krajem na istoj osovini 5 kao i poluga 6 dok je gornji kraj klipa 24 zglobljen na osovinu 25 koja je nošena krakom 26 koji je zglobljen na osovinu 27 koju nosi prsten 28 koji je utvrđen na nepomičnom delu odgovarajuće noge 1. Krak 26 je osim toga zglobljen kod 29 na poluzi 30 čiji je drugi kraj zglobljen na osovinu 31 koja je nošena prstenom 32 koji je utvrđen na donjem delu poluge 6. Ove su osovine 25, 27, 29 i 31 paralelne sa osovinom 5 i celi na obrazovana delom nepomične noge i između osovine 5 i 27, krakom 26, polugom 30 i delom poluge 6 između osovine 31 i 5, obrazuje zglobovi četvorougaonik, na čijem je vrhu 5 zglobljen jedan kraj pomoćnog ublaživača 22 čiji je drugi kraj zglobljen na osovinu 25 nošenoj naspramnom stra-

nom prema ovom vrhu. Unutra svaki ublaživač ima po jedan klip 33 koji je naglavljjen na kraj štapa 24 i ima dva segmenta za zaptivanje u cilindru 23. Ovaj je klip probušen s kraja na kraj kanalima 34 koji izlaze na zadnju stranu u odnosu na ventilno zatvarajuće krilo 35 koje je obrazovano iz prstenastog kotura koji je pokretan aksijalno na štalu 24 između ovog klipa 33 i ramena koje obrazuje oslonac. Vreteno 24 je šuplje i njegova se unutrašnja zapremnina nalazi slobodno u vezi sa delom cilindra koji se nalazi ispred klipa 33, dok deo cilindra pozadi klipa može biti u vezi sa ovom zapreminom samo pomoću uzanih otvora 36 probušenih kroz zid ovoga štapa. S druge strane, unutrašnja zapremina vretena 24 nalazi se u vezi pomoću otvora 37 sa savitljivim kanalom 38 koji dopire do судa za vazduh pod pritiskom koji je izведен u vidu ukrsnog ukručivača 2 za noge 1, koji je u ovom cilju izведен pomoću cevi na kojima je utvrđena kakva slavina za upuštanje komprimovanog vazduha. Najzad zadnji kraj cilindra 23 nosi jedan prsten 40 koji okružuje vreteno 24 i čiji je otvor konusan i pruža se šireći se prema cilindru.

Funkcionisanje je sledeće:

Celina je izvedena da bi se, kad je kolski uredaj spušten i kad se nalazi u položaju za ateriranje (sl. 4), klip svakog pomoćnog ublaživača 22 nalazio na gornjem kraju cilindra 23. U ovom trenutku tečnost u ublaživaču ispunjava cilindar 23 i penje se u šupljem štalu 24 do visine AB. U vreme podizanja kolskog uredaja da bi se dovela u položaj iz sl. 5 poluga 6 dobija u odnosu na nogu i relativno obrtno kretanje u smeru f (sl. 4), što deformiše zglobni četvorougaonik 5, 27, 29, 31 i čini da se klip 33 zagnjuri u cilindar jednovremeno kad se celina ublaživača 22 obrće u smeru f oko ose 5. Sadržana tečnost u cilindru 23 ispred klipa 33 upućuje se na zadnju površinu ovoga klipa prolazeći kroz kanale 34 i potiskujući ventilno krilo 35, a da iz tog ne proizade znatan otpor kretanju napred klipa. Zalaženje vretena 24 u cilindar 23 proizvodi povećanje visine tečnosti u ovom vretenu i usled toga i sabijanje vazduha u sudu 2 koji je zajednički za oba ublaživača. Tako, za vreme podizanja kolskog uredaja, postoji nagon-milavanje energije kompresijom vazduha sadržanog u ukrsnom ukručivaču 2.

Pri spuštanju, potisak vršen komprimovanim vazduhom na tečnost u cilindru 23 teži da proizvede povratno kretanje vretena 24 izvan cilindra ali ventilno krilo 35 zatvara kanale 34 tako, da se tečnost koja

se nalazi na zadnjoj strani klipa može povratiti u drugi deo cilindra samo prolazeći kroz male otvore 36. Iz toga izlazi dakle jako hidrauličko uspostavljanje spuštanja kolskog uredaja. Ovi otvori 36 su raspoređeni duž vretena 24 i nalaze se progresivno zatvoreni prstenom 40 u meri povlačenja štapa 24 što proizvodi sve jače kočenje čija se promena može regulisati po volji presekom i rasporedom ovih otvora 36. Osim toga konusni otvor prstena doprinosi progresivnosti i zatvaranju ovih otvora.

Pritisak tečnosti na klip 33 teži da ostvari obrtanje u smeru f kraka 26 koji sa svoje strane vuče polugu 30. Primećuje se da kad je kolski uredaj podignut (sl. 5), osa ove poluge 30 prolazi kroz osu zgloba 5 poluge 6 na nozi 1. Iz toga izlazi da je ovo dejstvo vučenja primljeno zglobom 5 i da pruža momenat obrtanja nula u odnosu na ovu osu. Čim je započelo spuštanje pod dejstvom pogonskog zgloba 8 ili sopstvene težine kolskog uredaja, osa ove poluge 30 se udaljava od ose 5 i vučenje ove poluge počinje da obrazuje momenat obrtanja koji teži da ostvari obrtanje poluge 6 u odnosu na nogu 1 u suprotnom smeru od f potpomažući tako spuštanje kolskog uredaja. Ovaj momenat obrtanja ide ukrštajući se do položaja u kojem je kolski uredaj potpuno spušten (sl. 4). Uostalom primetiće se da za vreme ponovnog podizanja momenat obrtanja vršene sile polugom 30 na krak 26 u odnosu na osu 27 njegovog zgloba opada u meri zalaženja klipa i ovom se dejstvu po smanjenju kraka poluge dodaje sila prenošena polugom 30, u odnosu na osu 5, da bi se smanjilo zahtevano naprezanje na pogonskom zglobu 8, u meri podizanja radi izvođenja zapinjaja pomoćnih ublaživača. Ova osobenost funkcionisanja dolazi od toga, što je strana 30 četvorougaonika 5, 27, 29, 31 duža no suprotna strana koja se nalazi između temena 5 i 27, tako, da je ugao koji ona obrazuje sa stranom 26 na kojoj je postavljen ublaživač 22 najoštrij od svih uglova četvorougaonika kad je kolski uredaj u položaju za ateriranje (sl. 4) i postaje skoro prav ugao kad je kolski uredaj podignut (sl. 5) dok je u istom trenutku, ugao koji ona obrazuje na svom drugom kraju sa susednom stranom 6 četvorougaonika skoro jednak nuli ili se prebacuje na drugu stranu.

Primetiće se još da pomoćni ublaživači sa njihovim prstenima 28 i 32 za utvrđivanje i sudom-ukrsnim ukručivačem 2 obrazuju sasvim nezavisno telo koje može biti postavljeno na već konstruisan kolski uredaj.

U varijanti izvođenja sl. 8 i 9 kolski u-

redaj u pravom smislu reči i pomoćni ublaživači su istovetni sa ublaživačima iz sl. 4 i 5. Jedino je različan raspored ublaživača na nogama kolskog uredaja. Oni su ovde raspoređeni ispred nogu 1 tako, da poluga 30a prelazi s jedne strane na drugu od ose zgloba 5, tako da se obrtni momenat sile, u odnosu na ovu osu, koju ova poluga prenosi menja znakom za vreme podizanja kao i za vreme spuštanja kolskog uredaja. Nagomilavanje energije u ublaživačima 22a za vreme prve faze podizanja kolskog uredaja pri kraju pomenu-tog podizanja.

U pokazanom primeru izvođenja jednog uredaja namenjenog za stavljanje točka u obrtanje pre ateriranja, ovaj ima kružnu nagnutu površinu 41 koja je koncentrična sa osom zglobne kutije 9 nogu 1 i ova je površina utvrđena na trupu aviona tako, da se za vreme spuštanja kolskog uredaja pneumatički kotrlja po ovoj površini i ostvaruje se obrtanje točka u istom smeru u kojem treba da se obrće kad se avion vozi po tlu. Osim toga naplatak točka ima sa svake strane krilne uredaje 42 čija su krila izvedena tako, da relativni vjetar održava i ubrzava tako ostvareno obrtno kretanje točka. Ova krila obrazuju sa svake strane točka venac koncentričan sa točkom. Eventualno ovi uredaji krila mogu postojati sami bez nagnute površine ili pak biti izostavljeni a da ostane sama nagnuta površina.

Nagnuta površina može biti postavljena pokretno na avionu i biti upravljana tako, da dospeva u dodir sa pneumatičkom tek dejstvom kakvog uredaja koji je upravljan sinhrono sa mehanizmom za spuštanje kolskog uredaja. Sl. 10 pokazuje za ovo jedan primer izvođenja. U ovom je primeru nagnuta površina 43 zglobljena na nepomičnoj osovinu 44 na avionu i vezana je pomoću prenosne poluge 45 sa mehanizmom 46 koji upravlja uredajem za fiksiranje kolskog uredaja, pri čemu je ovaj uredaj prikazan samo šematički kod 47. Kad je kolski uredaj fiksiran u svom uvučenom položaju nagnuta površina 43 nije u dodiru sa točkom 4, već tek kad pilot deluje na mehanizam 46 radi oslobanja kolskog uredaja i radi njegovog spuštanja u položaj za ateriranje, prenosa poluga 45 obrće nagnutu površinu 43 oko osovine 44 i pritiskuje ju uz točak 4. S druge strane nepomična kapa 48, koja je nošena kolskim uredajem za ateriranje, pokriva deo venca sa krilima 42, koji se nalazi na gornjem delu točka kad se ovaj točak nalazi u svom položaju za ateriranje.

U primeru izvođenja sl. 11 nema nagnute površine po kojoj se kotrlja točak već

je jedan zupčanik 48 naglavljena na osovinu ovog točka i nalazi se u zahvatu sa ozupčenim lukom 49 nošen kolskim uredajem. Ovaj je luk nošen nogom (štapom) 6 kolskog uredaja i koncentričan je sa zglobnom osovinom ove noge 6 na ublaživaču 1 — tako, da se za vreme spuštanja kolskog uredaja, zupčanik 48 kotrlja po ovom luku 49 što čini da se točak obrće oko svoje osovine. Pri kraju spuštanja zupčanik 48 napušta ovaj luk 49 da bi točak bio potpuno slobodan kad je kolski uredaj dospeo potpuno u svoj položaj za ateriranje.

Razume se da pronalazak niukoliko nije ograničen na detalje izvođenja koji su ovde pokazani i opisani i koji su dati samo radi primera. Tako na primer pronalazak može biti primenjen na uvlačljive kolske uredaje za ateriranje proizvoljnog sistema i ma kakav bio njihov mehanizam za upravljanje; po sebi izlazi da položaj nagnute površine za stavljanje u obrtanje točka tada može da se menja prema tipu kolskog uredaja, naročito prema tome da li se točak spušta spreda nazad ili od zadnje strane prema napred.

Patentni zahtevi:

1. Uvlačljivi kolski uredaj za ateriranje koji sadrži kakav povratni elastični elemenat kolskog uredaja u položaju za ateriranje, naznačen time, što je ovaj povratni elastični elemenat obrazovan kakvim pneumatičnim ublaživačem ili oleopneumatičkim ublaživačem (1 sl. 1 do 3; 22, sl. 4 do 6; 22a sl. 8).

2. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 1, naznačen time, što je ovaj elastični povratni elemenat obrazovan samim ublaživačem za ateriranje (sl. 1 do 3) i što je predviđena jednosmerna kinematička veza (11, 12 sl. 1; 12', 16 sl. 2; 17 do 21 sl. 3) između donjeg pokretnog dela ublaživača i jednog od članova (6) noseće konstrukcije (6—10) ublaživača (1), t. j. člana (6) između kojeg se i ublaživača (2) ostvaruje relativno pomeranje u vreme upravljanja kolskim uredajem.

3. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 1 ili 2, naznačen time, što je ovaj ublaživač utican tako, da se kočenje koje on ostvaruje pri odapinjanju jako uvećava, na kraju kretanja odapinjanja, pomoći smanjivanja preseka za isticanje vazduha ili ulja iz pomenutog ublaživača.

4. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 2, naznačen time, što je pomenuta kinematička veza obezbedena kakvim skoro neistegljivim sredstvom (12 sl. 1, 12' sl. 2) za yezu koje ima tri osline tačke (11, 13,

14 sl. 1; 11', 13, 16 sl. 2) od kojih je bar jedna ostvarena slobodnim koturom (sl. 1; 11' sl. 2) a koje su odgovarajući rasporedene na tri organa, naime na dva dela ublaživača (1) pokretna jedan u odnosu na drugi i na pomenuti član (6) noseće konstrukcije, pri čemu je bar jedna od ovih oslonih tačaka (14 sl. 1; 11' i 14' sl. 2) pokretna u odnosu na organ koji je nosi i nalazi se pod uticajem kakve opruge (16) tako da se ovo sredstvo (12, 12') za vezu održava uvek u nategnutom stanju ma kavili njegovi položaji.

5. Kolski uredaj po zahtevu 4, naznačen time, što je slobodan kotur (11' sl. 2) nošen krakom (14') koji je zglobljen na gornjem delu ublaživača (1) i što sredstvo (12') za vezu koje prelazi odozgo ima svoje krajeve vezane odgovarajući donjem pokretnom delu ublaživača (1) i preko pomenutog člana (6) noseće konstrukcije (6—10) ublaživača (1).

6. Kolski uredaj po zahtevu 1, naznačen time, što je ovaj ublaživač kakav mali pomoćni ublaživač (22, 22a) koji je postavljen na kolskom uredaju (sl. 4 do 9).

7. Kolski uredaj po zahtevu 6, naznačen time, što pomenuti pomoćni ublaživač ima kakav uredaj za kočenje njegovog opuštanog (odapinjućeg) kretanja samog, pri čemu se jačina kočenja menja prvenstveno prema položaju kolskog uredaja (sl. 7).

8. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 6, naznačen time, što je sud za vazduh pomenutog ublaživača obrazovan iz kakvog cevastog elementa koji je nepropustljiv i sačinjava deo sklopa kolskog uredaja, prvenstveno pomoću ukrsnog ukrućivača (2) za obe noge kolskog uredaja.

9. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 6, naznačen time, što je pomoćni ublaživač (22 sl. 4—6; 22a sl. 8—9) zglobljen na kolskom uredaju pomoću jednog od svojih krajeva i njegov drugi kraj deluje na jednu od strana (26, sl. 4, 5) zglobovnog četvorougaonika (26, 29, 30, 31, 5, 1, 27) čije su dve druge strane obrazovane odgovarajući iz dva elementa kolskog uredaja (1, 6) koji se relativno pomjeraju jedan u odnosu na drugi u toku upravljanja kolskim uredajem.

10. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 9, naznačen time, što od dveju strana (26, 30) četvorougaonika osim onih koje su obrazovane elementima (1, 6) kolskog uredaja, bar ona (30) koja nije direktno vezana sa ublaživačem (22) duža no suprotne strane (5, 27) tako, da ugao koji obrazuje sa stranom (26) na kojoj je ve-

zan ublaživač (22) buđe više oštar od uglova četvorougaonika kad je kolski uredaj u položaju za ateriranje (sl. 4) i da postane blizak pravom ugлу kad je kolski uredaj podignut (sl. 5) dok je jednovremeno, u istom trenutku, ugao koji obrazuje na svom drugom kraju sa susednom stranom (6) četvorougaonika skoro nula ili postaje suprotan.

11. Kolski uredaj po zahtevu 9, naznačen time, što je osa zgloba (5) ublaživača (22) na elementu kolskog uredaja obrazovana jednim od vrhova pomenutog četvorougaonika.

12. Kolski uredaj po zahtevu 6, naznačen time, što celina ublaživača obrazuje, eventualno svojim sredstvima za utvrđivanje na datom kolskom uredaju, jednu zasebnu celinu koja može biti postavljena na kakav već konstruisani kolski uredaj i ne-ma nikakove veze sa avionom.

13. Kolski uredaj za ateriranje po jednom ma kojem od zahteva 1 do 12, naznačen time, što postoji kakav uredaj koji je u stanju da utiče na točak (4) tako, da ga stavi u obrtanje u smeru, u kojem ovaj treba da se obrće za vreme ateriranja, pre no što dospe u dodir sa tlem (sl. 5).

14. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 13, naznačen time, što je ovaj uredaj za započinjanje obrta točka vezan sa mehanizmom za upravljanje kolskim uredajem tako, da se samim spuštanjem kolskog uredaja proizvodi započinjanje obrtanja točka (sl. 5).

15. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 13, naznačen time, što se prenošenje kretanja osi spuštanja kolskog uredaja na točak vrši pomoću kakve nagnute površine (41) podesnog profila koja je nošena avionom i raspoređena tako, da se točak kotrlja po njoj bar za vreme jednog dela spuštanja kolskog uredaja (sl. 5).

16. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 13, naznačen time, što točak (4) ima na svakoj od svojih strana krila u vidu vence koncentričnog sa točkom i čija su krila tako upravljenia poprečno u odnosu na točak, da relativni vetar ostvaruje obrtanje točka u željenom smeru bar kad je kolski uredaj spušten.

17. Kolski uredaj za ateriranje po zahtevu 15, naznačen time, što je nagnuta površina pokretna na avionu i upravljena je kakvim uredajem koji je vezan sa uredajem za upravljanje spuštanjem kolskog uredaja tako, da nagnuta površina dospeva u dodir sa pnematičkom tek pri spuštanju kolskog uredaja.

Fig. 1

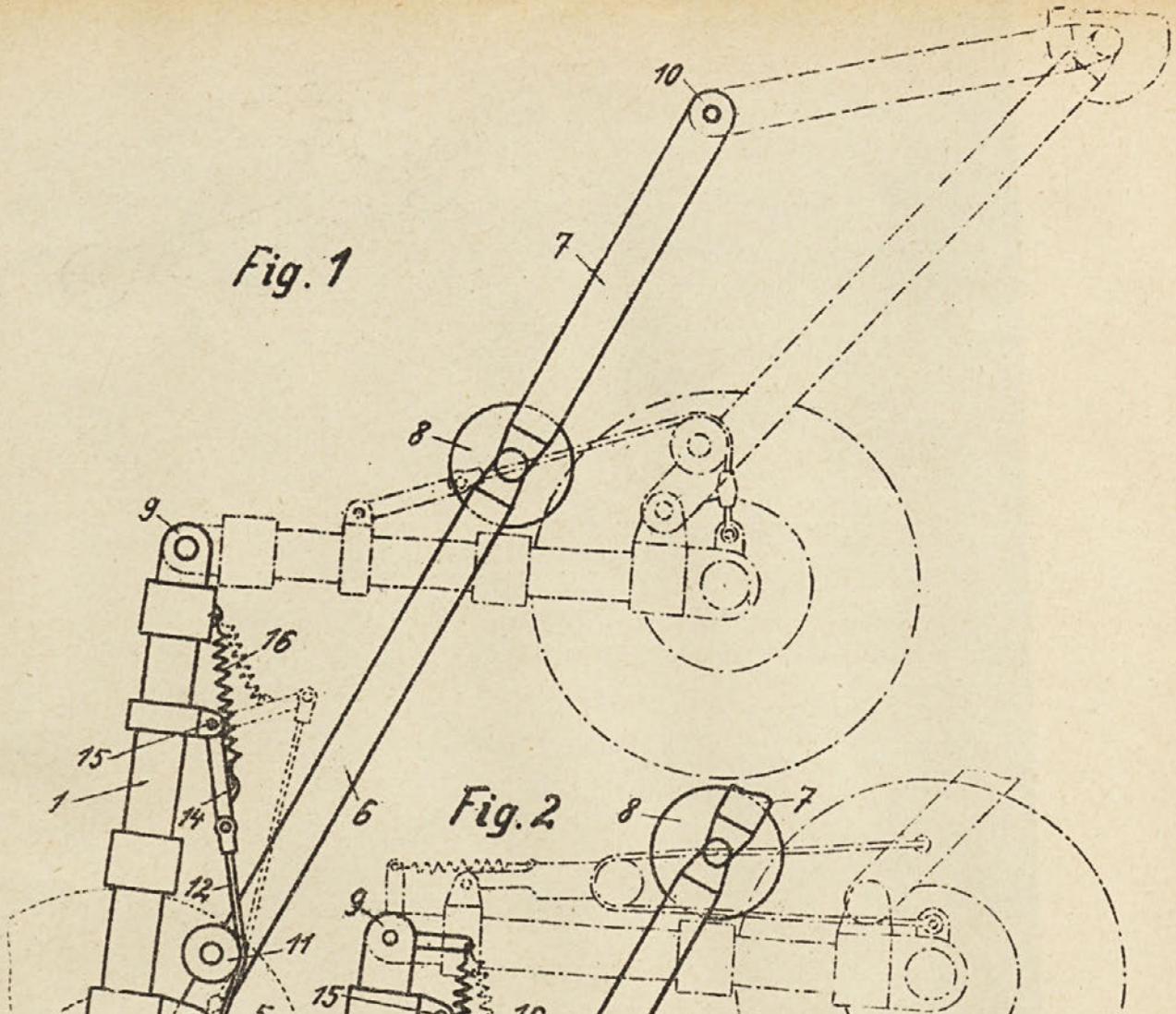


Fig. 2

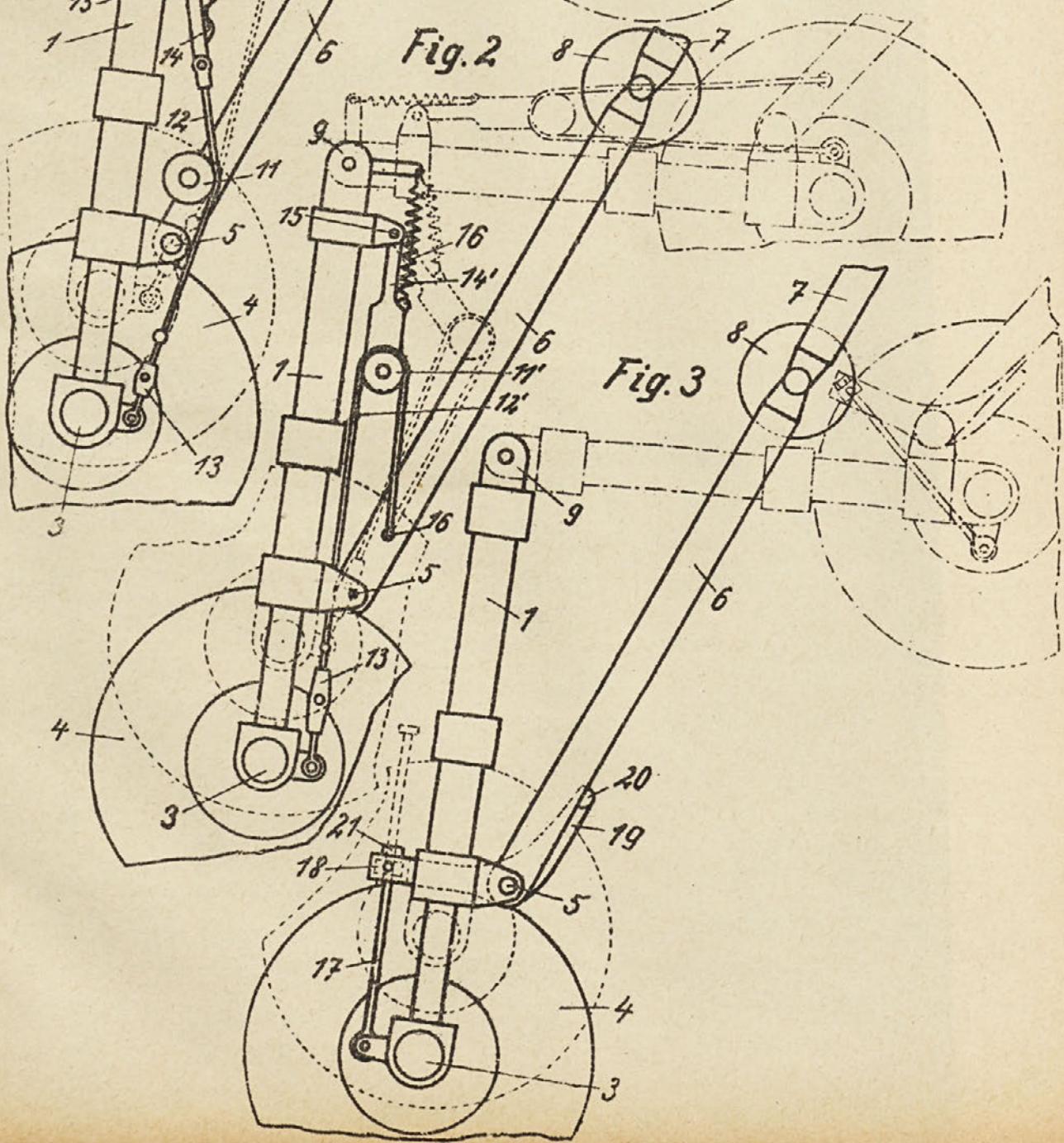


Fig. 3

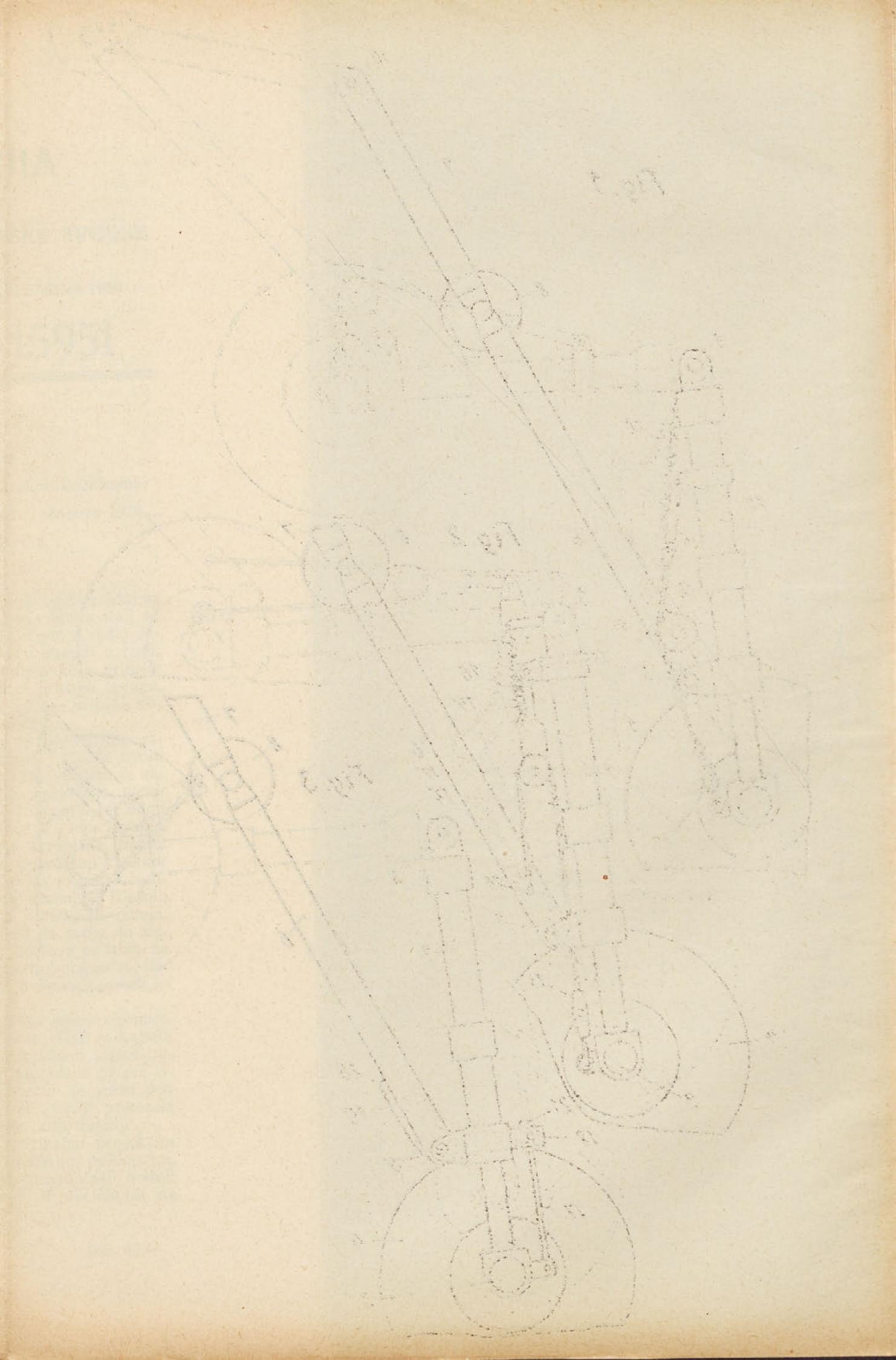


Fig. 4

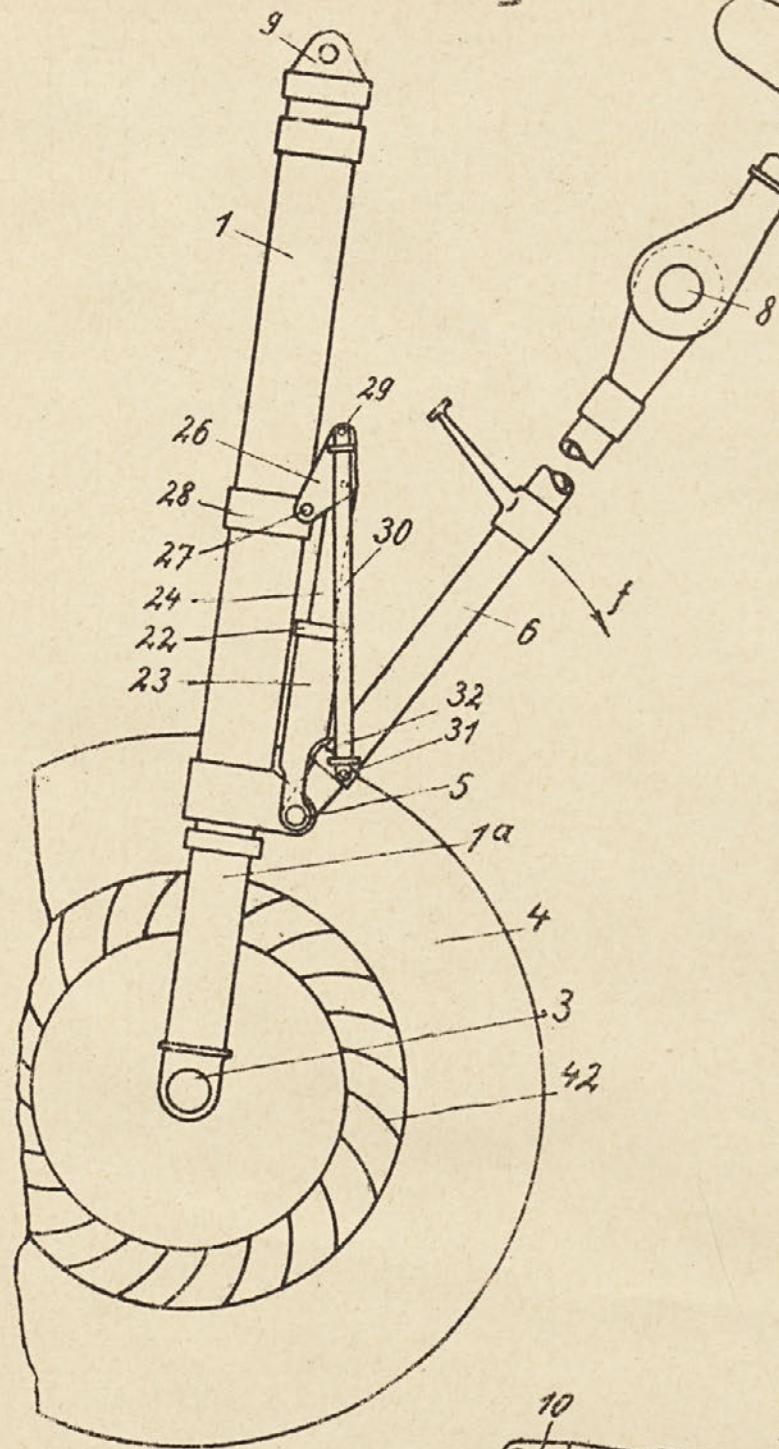


Fig. 7

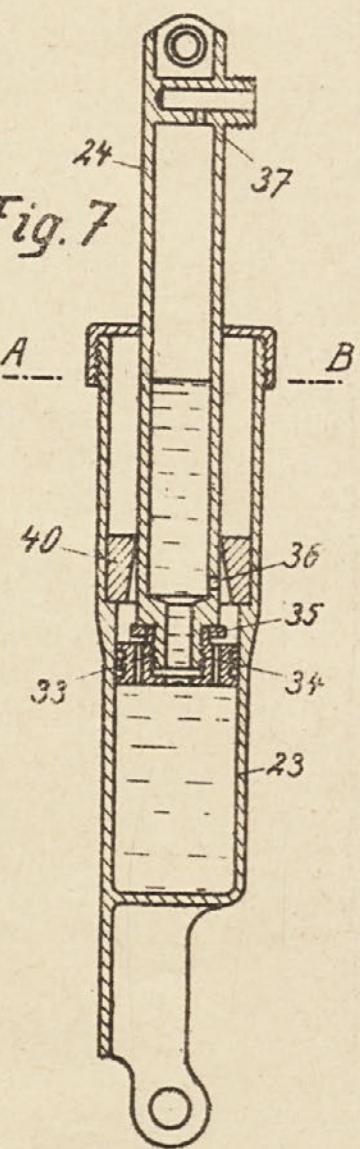
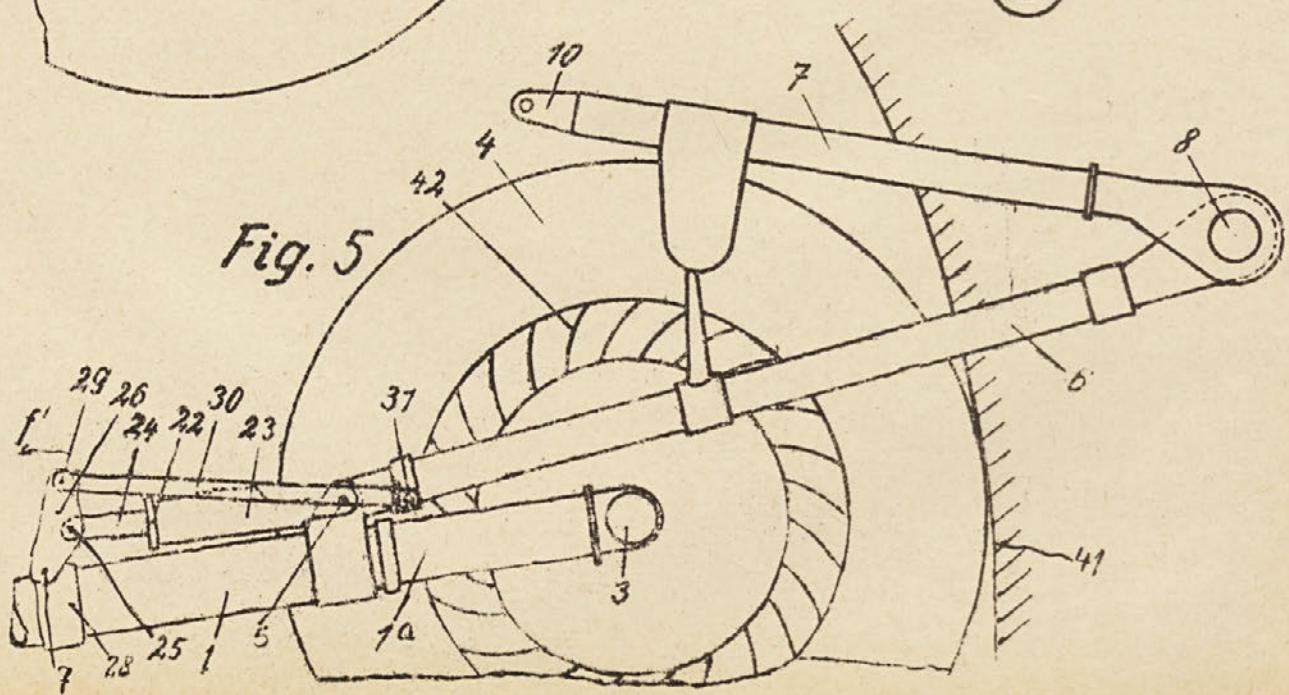


Fig. 5



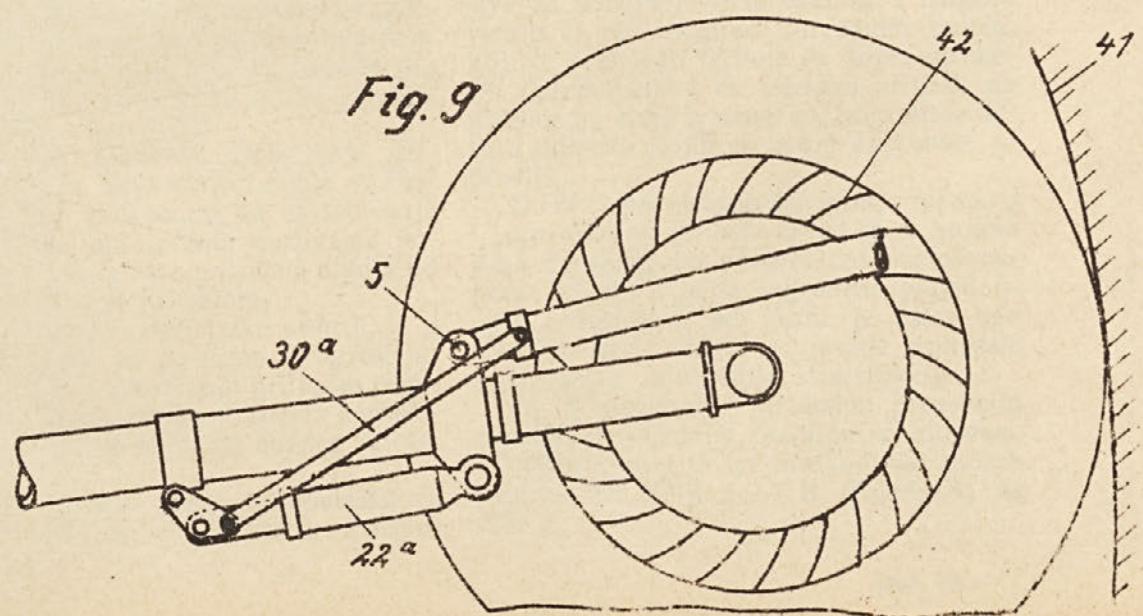
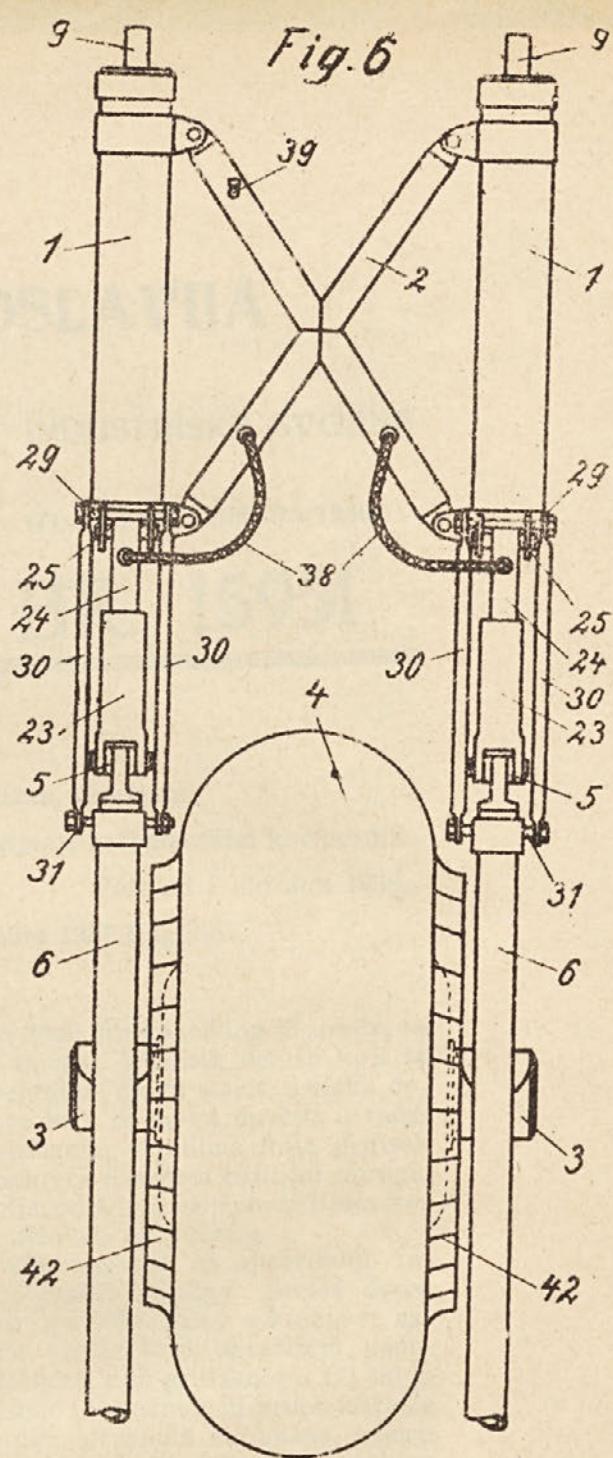
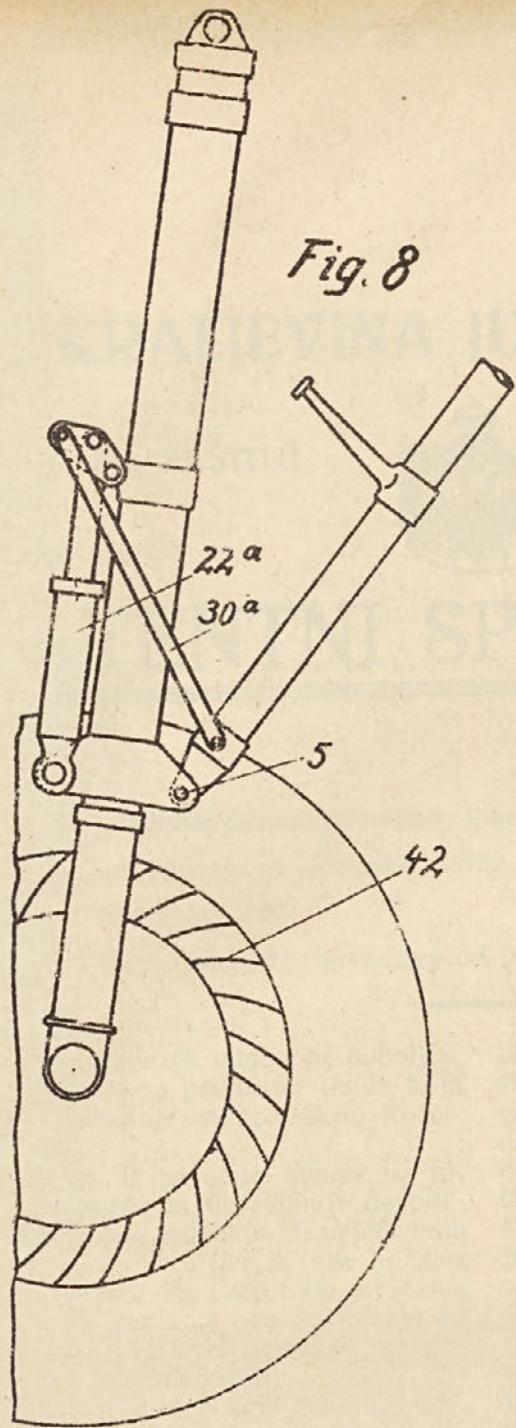


Fig. 10

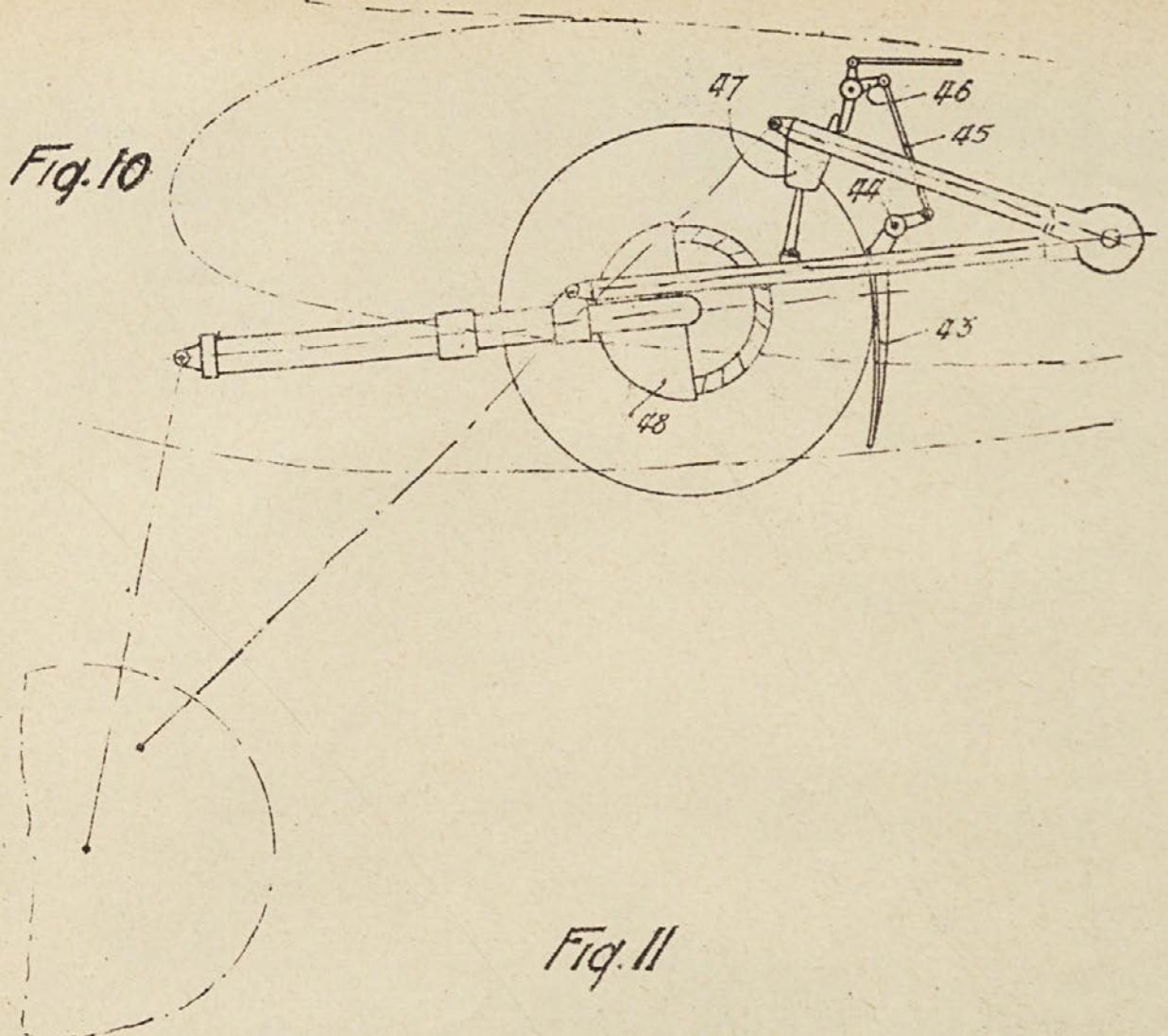


Fig. 11

